

Centro de Investigación y de Estudios Avanzados del Instituto Politécnico Nacional

Unidad Guadalajara

 "Control no lineal con modos deslizantes para el motor de inducción con saturación magnética" CINVESTAV IPN ADQUISICION DE LIBROS Alberto Coronado Mendoza
 Para obtener el grado de Maestro en Ciencias
 En la especialidad de Ingeniería Eléctrica

Guadalajara, Jalisco. Mayo del 2003

CLASIF .:]	KI6568 (67 2003
ADQUIS .:	531-265
FECHA:	20 - 2 - 2003
PROCED.	Don - 2003
\$	

Control no lineal con modos deslizantes para el motor de inducción con saturación magnética

Tesis de Maestría en Ciencias Ingeniería Eléctrica

Por:

Alberto Coronado Mendoza

Ingeniero Eléctrico Instituto Tecnológico de Tepic 1995-2000

Becario del CONACyT, expediente no. 158018

Director de Tesis Akksander Georgievich Lukyanov Dr. Alexander Georgievich Loukianov Dr. José Manuel Cañedo Castañeda

CINVESTAV del IPN Unidad Guadalajara, Mayo del 2003

Resumen

En esta tesis se desarrolla un modelo matemático del motor de inducción con saturación magnética, que describe de manera más exacta la dinámica real del motor, comparado con los modelos que no toman en cuenta el efecto de saturación. Con base en las técnicas de control por bloques y modos deslizantes, se diseña un algoritmo de control compuesto que tiene dos objetivos: 1) regular el seguimiento de las señales de referencia, como son la velocidad y el módulo del flujo del rotor, y 2) limitar las corrientes de arranque del motor.

Adicionalmente se diseñan dos observadores no lineales que estiman variables reales de la máquina, lo que permite reducir costos al disminuir el número de sensores requeridos. El primero de éstos, es un observador por modos deslizantes que estima los flujos del rotor y de magnetización. El segundo es un observador de segundo orden que calcula el par de carga. Asimismo, se establece bajo qué condiciones los sistemas son estables.

Finalmente, se proponen dos algoritmos que aumentan la eficiencia del motor por reducción de pérdidas eléctricas. En el primer caso, se encuentra una expresión para el flujo de referencia dependiente de la carga y del módulo de corriente, que vectoriza a 90° los módulos del flujo del rotor y de corrientes del estator, optimizando el par electromecánico. En el segundo se hacen simulaciones en las cuales se varían las señales de referencia y la carga, obteniendo los valores mínimos de corrientes del estator. A partir de estos valores, se aproxima una función para la señal de referencia del módulo del flujo del rotor, que disminuye las pérdidas eléctricas del motor.

Los resultados en simulaciones muestran la efectividad del algoritmo de control y del observador al tener buen seguimiento de trayectorias, limitar las corrientes de arranque del motor, ser robusto ante perturbaciones y variaciones paramétricas, además de reducir pérdidas eléctricas del motor.

Agradecimientos

a Dios por acompañarme siempre en mi camino ...

a mi esposa Adela por su amor y su apoyo invaluable ...

a mi futura hija que ha sabido y me ha enseñado esperar ...

a mis padres y hermanos por desear siempre lo mejor para mi ...

a mis asesores, Dr. Alexander Loukianov y Dr. José Manuel Cañedo, por compartir sus conocimientos y dirigir esta tesis ...

a mis sinodales por evaluar mi trabajo y hacer críticas constructivas que forman ...

a mis amigos por compartir este tiempo y enseñarme a disfrutar de los estudios ...

a Gauss y Chiquis por tenerme paciencia en mis ausencias ...

al CINVESTAV, docentes y administrativos por recibirme ...

al CONACYT por su apoyo económico que hizo posible mi estancia de maestría ...

a ti que lees esta tesis ...

Índice General

Re	esume	n	i
Ag	grade	cimientos	ii
Li	sta de	figuras	v
Li	sta de	tablas	vii
1	Intr	1	
	1.1	Justificación del proyecto	
	1.2	Antecedentes	1
	1.3	Organización del trabajo	
2	Moo	lelado del motor de inducción con saturación magnética	3
	2.1	Introducción	
	2.2	Sistema magnético no lineal	
	2.3	Obtención del modelo del motor con saturación magnética	
3	Control por bloques y observador con modos deslizantes		9
	3.1	Introducción	
	3.2	Control por bloques para sistemas con dinámica cero	
	3.3	Control por bloques para sistemas con incertidumbre	
	3.4	Observadores para una clase de sistemas no lineales	26
		3.4.1 Observadores con modos deslizantes	26
4	Dise	ño de control para el motor de inducción	31
	4.1	Introducción	31
	4.2	Control de la velocidad	31
		4.2.1 Análisis de estabilidad de modos deslizantes	
		4.2.2 Limitador de corrientes de arranque del motor	36
	4.3	Diseño del observador	36
		4.3.1 Observador de flujos con modos deslizantes	37
		4.3.2 Observador del par de carga T _L	

	4.4	4 Algoritmos de cuasi optimización del desempeño del controlador		
		4.4.1	Algoritmo de control para el ángulo a	39
		4.4.2	Un algoritmo heurístico para disminuir la magnitud de la corriente del estator	40
5	Resi	iltados	del sistema de control	41
5.1 Introducción		ucción	41	
		5.1.1	Parámetros de la máquina	41
	5.2	Dinám	ica del motor	
		5.2.1	Dinámica del motor sin saturación	41
		5.2.2	Dinámica del motor con saturación	43
5.3 R		Respuesta en lazo cerrado		44
		5.3.1	Limitador de corrientes	46
		5.3.2	Control para el ángulo α	
		5.3.3	Algoritmo para disminuir I_s	49
	5.4	Observ	vador de estados y del par de carga	53
5.5 Respuesta en lazo cerrado con estados estimados		esta en lazo cerrado con estados estimados		
		5.5.1	Robustez del controlador	
6	Con	clusione	es y trabajos futuros	61
Bi	bliogr	afía		63
Ар	óndic	e		65

Lista de figuras

Sistema magnético no lineal	Α
2.1 Curva de magnetización.	
Dinámica del motor sin saturación	
5.1 Módulos de fluio y de corriente sin saturación.	42
5.2 Dinámica de fluios y corrientes sin saturación.	42
5.3 Curva de magnetización sin saturación.	
Distancias del motor con esturación	
Dinamica del molor con saluración	13
5.4 Modulos de flujos y corrientes con saturación	
5.5 Dinamica de magnetización con saturación	
5.0 Cuiva de magnetización con saturación.	•••
Respuesta en lazo cerrado	
5.7 Seguimiento de señales de referencia.	
5.8 Dinámica de flujos y corrientes.	45
5.9 Entradas de control.	
Limitador de corrientes	
5.10 Corrientes del estator sin limitar.	
5.11 Corrientes del estator limitadas.	
Control para el ángulo α	
5.12 Flujo de referencia para el control del ángulo α	
5.13 Dinámica del ángulo α.	
5.14 Entradas de control.	
Algoritmo nara disminuir Is	
5 15 Señales de referencia variable 1	50
5.15 Señales de referencia variable ?	51
5.17 Obtención de la corriente mínima	51
5.18 Seguimiento de las señales de referencia.	52
5.19 Dinámica de fluios v corrientes.	52
5.20 Entradas de control	53
5.21 Comparación de flujos de referencia.	

Obse	ervador de estados y del par de carga	
5.22	Estimación de la velocidad del rotor y de la carga.	
5.23	Estimación de flujos.	
5.24	Entradas del observador.	
5.25	Errores de estimación.	
Resp	uesta en lazo cerrado con estados estimados	
5.26	Seguimiento de señales de referencia.	56
5.27	Dinámica de flujos y corrientes.	
5.28	Entradas del observador.	
5.29	Entradas de control.	
5.30	Errores de estimación.	
Robu	istez del controlador	
5.31	Variación de la resistencia del rotor.	
5.32	Control robusto.	
5.33	Dinámica de fluios y corrientes.	
5.34	Entradas de control.	60

Lista de tablas

Algo	ritmo para disminuir Is	
4.1	Señales de referencia variable	40
4.2	Obtención del módulo de corriente mínimo	40

Capítulo 1

Introducción

1.1 Justificación del proyecto

Los motores de inducción han ganado mucha aceptación en la industria debido a sus características de robustez, poco mantenimiento, amplia gama de potencias y de condiciones de operación. Además de tener un costo relativamente bajo y ser de menor dimensión para la misma potencia en comparación a los motores de corriente directa. Estas características han impulsado el interés en desarrollar mejores técnicas de control que permitan operar de una manera confiable y eficiente a esta herramienta, así como su implementación y aplicaciones de mayor precisión.

Hasta hace pocos años, los motores de inducción eran tradicionalmente modelados bajo la suposición de circuitos magnéticos lineales. Sin embargo, dada la construcción del motor, éste presenta saturación magnética, por lo que se hace necesario tomar en cuenta la saturación para lograr un controlador con un mejor desempeño de este dispositivo.

En muchas aplicaciones de par variable y de magnitudes grandes de par, es deseable operar con una trayectoria de flujo en saturación magnética, permitiendo a la máquina de inducción producir mayor par. Por ejemplo, en aplicaciones vehiculares, la máquina de inducción puede ser operada en condiciones normales del camino o puede ser necesario producir mayor par instantáneo para soportar pendientes extremas o permitir un rango mayor de aceleración o desaceleración.

Además es útil encontrar un módelo que describa de una manera más real el comportamiento del motor de inducción, por lo que se hace necesario incluir la saturación magnética en el modelo del motor.

Por lo anterior, los objetivos de este trabajo son:

·Desarrollar un modelo del motor de inducción que incluya saturación magnética.

·Proponer una estrategia de control por modos deslizantes, que garantice el seguimiento de trayectorias para sistemas con perturbaciones y variación de parámetros.

·Limitar las corrientes de arranque del estator.

 \cdot Desarrollar un observador que estime variables que, por razones técnicas o económicas, son difíciles de medir.

·Proponer algoritmos de optimización del desempeño del motor.

1.2 Antecedentes

Debido a la creciente demanda del motor de inducción en la industria, han sido diversas las estrategias de control empleadas para este dispositivo. En [1] se mencionan los diferentes tipos de control no lineal que han sido desarrollados en los últimos 27 años, entre los cuales están las técnicas geométricas diferenciales, métodos algebraicos diferenciales, control de estructura variable, "back-stepping" etc. En [2] se considera la técnica "back-stepping" que combina la transformación de campo orientado para alcanzar los objetivos de seguimiento, como son la velocidad del rotor y la amplitud del flujo del rotor. En [3] se diseña un control global

por retroalimentación de la salida, el cual es adaptable con respecto a la carga del motor y a la resistencia del rotor.

En estos trabajos no ha sido considerado el efecto de saturación magnética. Por ejemplo, en [4] se menciona que el esquema de control del par por flujo orientado del estator no depende de los parámetros magnéticos de la máquina, requiriendo sólo el conocimiento de los voltajes, corrientes y resistencia del estator.

No es sino hasta en los últimos 15 años, que se ha incluido el efecto de la saturación magnética en el modelo del motor, para estudiar cómo afecta dicha saturación en la dinámica de las variables del motor y proponer así, estrategias que optimicen su funcionamiento.

En [5], por ejemplo, se encuentran los parámetros eléctricos que pueden ser medidos experimentalmente desde el estator a diferentes niveles de saturación, cuyo objetivo es encontrar un modelo saturado de dos fases que use estos parámetros eléctricos evitando el cálculo por elementos finitos. En [6], se muestra cómo la selección del nivel del flujo magnético del rotor es alterado cuando se incluye saturación magnética con el fin de optimizar el valor pico del par/A en el control de campo orientado; mientras que en [7] la referencia para el módulo del flujo magnético del rotor es seleccionado para minimizar las pérdidas en el cobre de la máquina, o en [8] esta selección es para maximizar el par a una velocidad constante tomando en cuenta los límites de voltaje y de corriente.

Sin embargo, estas propuestas de modelado del motor que incluyen saturación magnética, así como de control, presentan algunas desventajas. Por ejemplo, en el caso de los modelos del motor, es necesario conocer la posición del rotor, además de que no son sencillos de descomponer, lo que origina mayor complejidad en el diseño del controlador. Mientras que los controladores carecen de seguimiento de trayectorias de referencias, robustez o algoritmos de optimización.

1.3 Organización del trabajo

En el primer capítulo se presenta la motivación para realizar esta tesis, los objetivos que persigue, así como algunos trabajos que han sido desarrollados en relación al motor de inducción.

En el capítulo 2, se describe el procedimiento para obtener un modelo que incluye saturación magnética, a partir de las ecuaciones básicas del motor en el marco de referencia estacionario. Este modelo será utilizado para desarrollar una estrategía de control que se describe en el capítulo 4.

En el capítulo 3, se presentan las bases teóricas para la técnica de control por bloques para sistemas con dinámica cero y perturbaciones, así como para la construcción de observadores con modos deslizantes. Con base en este capítulo, se diseña el controlador y el observador aplicado al motor de inducción.

En el capítulo 4, se desarrolla una estrategia de control para el seguimiento de trayectorias por modos deslizantes, la cual es aplicada al modelo del motor de inducción que incluye saturación magnética, obtenido en el capítulo 2. Además se desarrolla un limitador de corrientes de arranque del motor. Asimismo, se diseña un observador con entradas discontinuas que estima los flujos magnéticos del motor y otro que calcula el par de carga. Finalmente, se proponen dos algoritmos de optimización para disminuir pérdidas eléctricas del motor.

En el capítulo 5, se presentan los resultados de simulaciones, que muestran la dinámica del motor saturado, así como el desempeño del controlador y del observador.

En el capítulo 6, se presentan las conclusiones de esta tesis, así como los trabajos futuros.

Finalmente, en el apéndice se presenta el artículo "Sliding Mode Observer-Based Control of Induction Motor with Magneting Saturation Effect" presentado en el séptimo congreso internacional de Sistemas de Estructura Variable, realizado en Sarajevo, Bosnia-Herzegovina en Julio del 2002.

Capítulo 2

Modelado del motor de inducción con saturación magnética

2.1 Introducción

En este capítulo se obtendrá un modelo para el motor de inducción, en donde el flujo magnético entre rotor y estator es no lineal, fenómeno que se conoce como saturación magnética. Éste será descrito más adelante. Primero nos basaremos en los acoplamientos magnéticos de un transformador para después aplicar la misma metodología al motor de inducción [9].

La obtención del modelo se hará en el marco de referencia estacionario, es decir, $\omega = 0$, lo cual se conoce como el modelo $\alpha - \beta$. Esto facilita el análisis y desarrollo, así como la implementación del controlador, ya que el cambio de variables, nos permite eliminar la dependencia de las inductancias respecto a la posición del rotor. Además, estas nuevas variables son usadas en las matrices de transformación, que son empleadas para llevar las ecuaciones de la máquina de indución de su representación trifásica *abc* a un marco de referencia arbitrario dq0.

En esta tesis nos enfocaremos a obtener el modelo $\alpha - \beta$ que describa el comportamiento dinámico del motor de inducción a partir de las ecuaciones en el marco de referencia estacionario dq0 ($\omega = 0$), tomando en cuenta la saturación magnética. Esto es una aportación importante del trabajo desarrollado en esta tesis.

Empezamos con una revisión de los sistemas magnéticos.

2.2 Sistema magnético no lineal

Aunque el análisis de transformadores y de máquinas eléctricas es generalmente desarrollado suponiendo un sistema magnético lineal, los aspectos económicos traen consigo que en el diseño real de estos dispositivos se presente saturación magnética y que el calentamiento de los materiales magnéticos existe debido a las pérdidas por histéresis.

Como en cualquier sistema magnético, la saturación producirá un modelo altamente no lineal. En los diseños reales de las máquinas de inducción los efectos de saturación magnética causarán una desviación notoria entre los modelos saturado y no saturado. Esta desviación será mayor en la región donde la operación óptima con respecto a valores de carga o par es más probable que ocurra. Así, para predecir apropiadamente las condiciones de operación, la saturación debe ser incluida en el modelo matemático.

Las características de magnetización de materiales de transformadores o máquinas son dadas en la forma de magnitud de la densidad del flujo contra la magnitud de la intensidad del campo (curva B - H) como se muestra en la Figura 2.1. Si se supone que el flujo magnético es uniforme a través de la mayoria del núcleo, entonces B es proporcional a Φ y H es proporcional a la fuerza magnetomotriz (fmm). Por lo tanto una gráfica de flujo contra corriente es de la misma forma que la curva B - H. Un transformador es generalmente diseñado para que ocurra saturación magnética durante su operación normal. Las máquinas eléctricas son diseñadas de manera similar y operan suavemente en la región de saturación durante condiciones normales de operación.



 $\lambda m = Lm1 (i1+i2) - f(\lambda m)$

Figura 2.1: Curva de magnetización

En la Figura 2.1a se muestra la curva de magnetización, donde las variables i_m y λ_m son la corriente y el flujo de magnetización respectivamente. En la Figura 2.1b se muestra que el efecto de saturación puede ser incluido utilizando una función $f(\lambda_m)$, que se le resta a la componente lineal de la relación flujo-corriente. En nuestro caso, utilizaremos una función cúbica para aproximar la curva de saturación, como se verá más adelante.

Si las características de magnetización (curva de magnetización) de los devanados acoplados son conocidas, el efecto de saturación de la trayectoria del flujo mutuo puede ser fácilmente incorporada a una simulación por computadora. En el caso del transformador, la curva de magnetización puede ser determinada por una prueba, en donde uno de los devanados se pone en circuito abierto (devanado 2, por ejemplo) y la impedancia de entrada del otro devanado (devanado 1) es determinado de las mediciones cuando la magnitud del voltaje aplicado es incrementada de cero al 150% del valor nominal. Con la información obtenida de este tipo de prueba podemos graficar λ_m contra $(i_1 + i'_2)$ como se muestra en la Figura 2.1a, donde la pendiente de la parte lineal de la curva es L_{m1} ,que es la inductancia de magnetización no saturada del devanado primario, λ_m es el flujo de magnetización, e i_1 junto con i'_2 son las corrientes de los circuitos primario y secundario respectivamente.

En esta Figura es claro que en la región de saturación $\lambda_m = L_{m1}(i_1 + i'_2) - f(\lambda_m)$, $f(\lambda_m)$ puede ser determinada de la curva de magnetización para cada valor de λ_m . En particular $f(\lambda_m)$ es una función de λ_m como se muestra en la Figura 2.1b.

Por lo que, los efectos de saturación de la trayectoria del flujo mutuo pueden ser tomados en cuenta introduciendo la relación de la nueva función $f(\lambda_m)$, que para efectos de incluir saturación magnética será no lineal. En caso de que la función $f(\lambda_m) = 0$, se obtiene el módelo ya conocido [9], con el flujo de magnetización lineal.

2.3 Obtención del modelo del motor con saturación magnética.

A continuación se desarrollan las ecuaciones de la máquina de inducción con saturación magnética a partir de las expresiones de voltaje en el marco de referencia arbitrario dq0.¹

¹Para ver la descripción y desarrollo completo a fin de obtener las ecuaciones de voltaje de la máquina en el marco de referencia arbitrario dq0 ver [9].

Las ecuaciones de voltaje de la máquina de inducción en el marco de referencia arbitrario son las siguientes:

...

$$V_{qs} = R_s i_{qs} + \omega \lambda_{ds} + \frac{d\lambda_{qs}}{dt}$$

$$V_{ds} = R_s i_{ds} - \omega \lambda_{qs} + \frac{d\lambda_{ds}}{dt}$$

$$V_{0s} = R_s i_{0s} + \frac{d\lambda_{0s}}{dt}$$

$$V_{qr}^{'} = R_r^{'} i_{qr}^{'} + (\omega - \omega_r) \lambda_{dr}^{'} + \frac{d\lambda_{qr}^{'}}{dt}$$

$$V_{dr}^{'} = R_r^{'} i_{dr}^{'} - (\omega - \omega_r) \lambda_{qr}^{'} + \frac{d\lambda_{dr}^{'}}{dt}$$

$$V_{0r}^{'} = R_r^{'} i_{0r}^{'} + \frac{d\lambda_{0r}^{'}}{dt},$$

$$(2.1)$$

donde V_{is} y V_{ir} son los voltajes del estator y del rotor respectivamente, para i = q, d, 0; R_s y R'_r son la resistencia del devanado del estator y del rotor; i_{is} e i'_{ir} son las corrientes del estator y del rotor; ω y ω_r son la velocidad del marco de referencia y la velocidad eléctrica del rotor; λ_{is} y λ'_{ir} son los flujos magnéticos del estator y del rotor. Las cantidades del rotor son referidas al estator.

Las expresiones para los enlaces de flujo están dadas por

$$\lambda_{qs} = L_{ls}i_{qs} + M(i_{qs} + i_{qr})$$

$$\lambda_{ds} = L_{ls}i_{ds} + M(i_{ds} + i'_{dr})$$

$$\lambda_{0s} = L_{ls}i_{0s}$$

$$\lambda'_{qr} = L'_{lr}i'_{qr} + M(i_{qs} + i'_{qr})$$

$$\lambda'_{dr} = L'_{lr}i'_{dr} + M(i_{ds} + i'_{dr})$$

$$\lambda'_{0r} = L'_{lr}i'_{0r}$$
(2.2)

donde L_{ls} , L'_{lr} y M son la inductancia de dispersión del estator, del rotor y la inductancia de magnetización entre rotor y estator respectivamente.

En el transformador, el flujo de magnetización lineal está dado por $\lambda_m = L_{m1}(i_1 + i'_2)$, con L_{m1} constante; mientras que en el motor de inducción esta expresión es equivalente a $\lambda_{mi} = M(i_{is}+i'_{ir})$, con i = d, q según sea el eje de referencia² De acuerdo a la Figura 2.1, para incluir la saturación tenemos que $\lambda_m = L_{m1}(i_1+i'_2) - f(\lambda_m)$, que en el motor de inducción es $\lambda_{mi} = M(i_{is} + i'_{ir}) - f(\lambda_{mi})$, donde la función $f(\lambda_{mi})$ que utilizaremos para incluir saturación magnética será $f(\lambda_{mi}) = c\lambda_{mi}^3$. Esta función nos permitirá hacer un análisis de la dinámica del motor incluyendo saturación magnética, donde c es una constante que nos ayuda a aproximar la curva de saturación del motor. En caso de que c = 0, se tiene la curva de magnetización lineal.

Para obtener el modelo $\alpha - \beta$, hacemos $\omega = 0$ que es el marco de referencia estacionario, sustituimos d por α y q por β . Entonces las ecuaciones básicas para obtener nuestro modelo son

$$V_{\alpha s} = R_s i_{\alpha s} + \frac{d\lambda_{\alpha s}}{dt}$$
(2.3)

$$V_{\beta s} = R_s i_{\beta s} + \frac{d\lambda_{\beta s}}{dt}$$
(2.4)

$$V_{\alpha\tau} = R_r i_{\alpha\tau} + \omega_r \lambda_{\beta r} + \frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt}$$
(2.5)

²La acción en el eje 0 puede despreciarse ya que es perpendicular a d y q.

$$V_{\beta r} = R_r i_{\beta r} - \omega_r \lambda_{\alpha r} + \frac{d\lambda_{\beta r}}{dt}$$
(2.6)

у

$$\lambda_{\alpha s} = L_{ls} i_{\alpha s} + \lambda_{m\alpha} \tag{2.7}$$

$$\lambda_{\beta s} = L_{ls} i_{\beta s} + \lambda_{m\beta} \tag{2.8}$$

$$\lambda_{\alpha r} = L_{lr} i_{\alpha r} + \lambda_{m\alpha} \tag{2.9}$$

$$\lambda_{\beta r} = L_{lr} i_{\beta r} + \lambda_{m\beta}. \tag{2.10}$$

Las variables de estado son ω_r , $\lambda_{\alpha r}$, $\lambda_{\beta r}$, $i_{\alpha s}$, $i_{\beta s}$, $\lambda_{m\alpha}$, $\lambda_{m\beta}$ donde estas dos últimas $\lambda_{m\alpha}$ y $\lambda_{m\beta}$ son dos nuevas variables que nos permiten incluir la saturación magnética. Primero desarrollaremos el procedimiento para encontrar $\frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt}$ y $\frac{di_{\alpha s}}{dt}$; de manera similar se encuentra $\frac{d\lambda_{\beta r}}{dt}$ y $\frac{di_{\beta s}}{dt}$. De (2.5) despejamos $\frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt}$ para obtener ³

$$\frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt} = -\omega_r \lambda_{\beta r} - R_r i_{\alpha r}.$$
(2.11)

Ahora hay que encontrar una expresión para $i_{\alpha r}$ en términos de las variables de estado. Esto lo hacemos despejando $i_{\alpha r}$ de (2.9):

$$\dot{u}_{\alpha r} = \frac{\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha}}{L_{lr}}.$$
(2.12)

Sustituyendo (2.12) en (2.11) llegamos a la ecuación que describe la dinámica de $\lambda_{\alpha r}$

$$\frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt} = -\omega_r \lambda_{\beta r} - \frac{R_r}{L_{lr}} \left(\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha} \right).$$
(2.13)

Siguiendo el mismo procedimiento encontramos la dinámica de $\lambda_{\beta r}$ que está descrita por

$$\frac{d\lambda_{\beta r}}{dt} = \omega_r \lambda_{\alpha r} - \frac{R_r}{L_{lr}} \left(\lambda_{\beta r} - \lambda_{m\beta} \right).$$
(2.14)

Ahora obtendremos las dinámicas para $i_{\alpha s}$ e $i_{\beta s}$. Derivando la ecuación (2.7) tenemos

$$\frac{d\lambda_{\alpha s}}{dt} = L_{ls}\frac{di_{\alpha s}}{dt} + \frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt}$$
(2.15)

Sustituimos (2.15) en (2.3) obteniendo

$$V_{\alpha s} = R_s i_{\alpha s} + L_{ls} \frac{di_{\alpha s}}{dt} + \frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt}$$
(2.16)

Despejamos $\frac{di_{\alpha s}}{dt}$:

$$\frac{di_{\alpha s}}{dt} = \frac{1}{L_{ls}} \left(V_{\alpha s} - R_s i_{\alpha s} - \frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} \right)$$
(2.17)

y de manera similar:

$$\frac{di_{\beta s}}{dt} = \frac{1}{L_{ls}} \left(V_{\beta s} - R_s i_{\beta s} - \frac{d\lambda_{m\beta}}{dt} \right)$$
(2.18)

 $^{{}^{3}}V_{\alpha r} = 0$ ya que el rotor está en corto circuito.

Ahora procedemos a encontrar las dinámicas para las nuevas variables $\lambda_{m\alpha}$ y $\lambda_{m\beta}$. Como se vio anteriormente, $\lambda_{m\alpha}$ está definida por

$$\lambda_{m\alpha} = M \left(i_{\alpha s} + i_{\alpha r} \right) - f \left(\lambda_{m\alpha} \right) \tag{2.19}$$

y $f(\lambda_{m\alpha})$ por

$$f(\lambda_{m\alpha}) = c\lambda_{m\alpha}^3. \tag{2.20}$$

de tal forma que obtengamos una curva de saturación completa.⁴

Ahora derivamos la ecuación (2.19) para obtener

$$\frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} = M\left(\frac{di_{\alpha s}}{dt} + \frac{di_{\alpha r}}{dt}\right) - 3c\lambda_{m\alpha}^2 \frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt}.$$
(2.21)

Factorizando $\frac{d\lambda m\alpha}{dt},$ resulta

$$\frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} = \frac{M\left(\frac{di_{\alpha a}}{dt} + \frac{di_{\alpha r}}{dt}\right)}{1 + 3c\lambda_{m\alpha}^2}.$$
(2.22)

Derivamos (2.12) para obtener

$$\frac{di_{\alpha r}}{dt} = \frac{1}{L_{lr}} \left(\frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt} - \frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} \right).$$
(2.23)

Sustituimos (2.17) y (2.23) en (2.22) y tenemos

$$\frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} = \frac{M\left(\frac{1}{L_{ls}}\left(V_{\alpha s} - R_s i_{\alpha s} - \frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt}\right) + \frac{1}{L_{lr}}\left(\frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt} - \frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt}\right)\right)}{1 + 3c\lambda_{m\alpha}^2}.$$
(2.24)

Sustituimos (2.13) en (2.24)

$$\frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} = \frac{M\left(\frac{1}{L_{ls}}\left(V_{\alpha s} - R_s i_{\alpha s} - \frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt}\right) + \frac{1}{L_{lr}}\left(-\omega_r \lambda_{\beta r} - \frac{R_r}{L_{lr}}\left(\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha}\right) - \frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt}\right)\right)}{1 + 3c\lambda_{m\alpha}^2}$$
(2.25)

y factorizamos $\frac{d\lambda m\alpha}{dt}$ para tener

$$\frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} = \frac{M\left(\frac{1}{L_{ls}}\left(V_{\alpha s} - R_{s}i_{\alpha s}\right) + \frac{1}{L_{lr}}\left(-\omega_{r}\lambda_{\beta r} - \frac{Rr}{L_{lr}}\left(\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha}\right)\right)\right)}{1 + \frac{M}{L_{ls}} + \frac{M}{L_{lr}} + 3c\lambda_{m\alpha}^{2}}.$$
(2.26)

Definamos d_1 como

$$d_1 = 1 + \frac{M}{L_{ls}} + \frac{M}{L_{lr}} + 3c\lambda_{m\alpha}^2$$
(2.27)

y reacomodando términos, llegamos a la dinámica de $\lambda_{m\alpha}$

$$\frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} = \frac{M}{d_1 L_{ls}} V_{\alpha s} - \frac{M}{d_1 L_{lr}} \omega_r \lambda_{\beta r} - \frac{MRr}{d_1 L_{lr}^2} \lambda_{\alpha r} + \frac{MRr}{d_1 L_{lr}^2} \lambda_{m\alpha} - \frac{MR_s}{d_1 L_{ls}} i_{\alpha s}.$$
(2.28)

⁴Esta función cúbica nos ayuda en forma práctica a incluir saturación magnética.

Si quisieramos obtener el modelo que contemplara parte lineal y de saturación, nos veriamos obligados a introducir más funciones, lo que originaría mayor complejidad en nuestro modelo y en las simulaciones.

8 CAPÍTULO 2. MODELADO DEL MOTOR DE INDUCCIÓN CON SATURACIÓN MAGNÉTICA

De manera similar obtenemos la ecuación correspondiente a $\lambda_{m\beta}$

$$\frac{d\lambda_{m\beta}}{dt} = \frac{M}{d_2 L_{ls}} V_{\beta s} + \frac{M}{d_2 L_{lr}} \omega_r \lambda_{\alpha r} - \frac{MRr}{d_2 L_{lr}^2} \lambda_{\beta r} + \frac{MRr}{d_2 L_{lr}^2} \lambda_{m\beta} - \frac{MR_s}{d_2 L_{ls}} i_{\beta s}$$
(2.29)

 $con d_2$ definida como

$$d_2 = 1 + \frac{M}{L_{ls}} + \frac{M}{L_{lr}} + 3c\lambda_{m\beta}^2.$$
 (2.30)

Definimos finalmente el modelo del motor de inducción que incluye saturación magnética como sigue:

$$\frac{d\omega_r}{dt} = \frac{P}{2J} \left(\frac{3PM}{4L_r} \left(\lambda_{\alpha r} i_{\beta s} - \lambda_{\beta r} i_{\alpha s}\right) - T_L\right)$$
(2.31)

$$\frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt} = -\omega_r \lambda_{\beta r} - \frac{R_r}{L_{lr}} \left(\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha} \right) \tag{2.32}$$

$$\frac{d\lambda_{\beta r}}{dt} = \omega_r \lambda_{\alpha r} - \frac{R_r}{L_{lr}} \left(\lambda_{\beta r} - \lambda_{m\beta} \right)$$
(2.33)

$$\frac{di_{\alpha s}}{dt} = \frac{1}{L_{ls}} \left(V_{\alpha s} - R_s i_{\alpha s} - \frac{M}{d_1 L_{ls}} V_{\alpha s} + \frac{M}{d_1 L_{lr}} \omega_r \lambda_{\beta r} + \frac{M R r}{d_1 L_{lr}^2} \lambda_{\alpha r} - \frac{M R r}{d_1 L_{lr}^2} \lambda_{m\alpha} + \frac{M R_s}{d_1 L_{ls}} i_{\alpha s} \right)$$
(2.34)

$$\frac{di_{\beta s}}{dt} = \frac{1}{L_{ls}} \left(V_{\beta s} - R_s i_{\beta s} - \frac{M}{d_2 L_{ls}} V_{\beta s} - \frac{M}{d_2 L_{lr}} \omega_r \lambda_{\alpha r} + \frac{MRr}{d_2 L_{lr}^2} \lambda_{\beta r} - \frac{MRr}{d_2 L_{lr}^2} \lambda_{m\beta} + \frac{MR_s}{d_2 L_{ls}} i_{\beta s} \right)$$
(2.35)

$$\frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} = \frac{M}{d_1 L_{ls}} V_{\alpha s} - \frac{M}{d_1 L_{lr}} \omega_r \lambda_{\beta r} - \frac{MRr}{d_1 L_{lr}^2} \lambda_{\alpha r} + \frac{MRr}{d_1 L_{lr}^2} \lambda_{m\alpha} - \frac{MR_s}{d_1 L_{ls}} i_{\alpha s}$$
(2.36)

$$\frac{d\lambda_{m\beta}}{dt} = \frac{M}{d_2 L_{ls}} V_{\beta s} + \frac{M}{d_2 L_{lr}} \omega_r \lambda_{\alpha r} - \frac{MRr}{d_2 L_{lr}^2} \lambda_{\beta r} + \frac{MRr}{d_2 L_{lr}^2} \lambda_{m\beta} - \frac{MR_s}{d_2 L_{ls}} i_{\beta s}$$
(2.37)

donde

 $V_{\alpha s}, V_{\beta s} =$ voltajes de estator en coordenadas $(\alpha - \beta)$.

 $i_{\alpha s}, i_{\beta s} =$ corrientes de estator en coordenadas $(\alpha - \beta)$.

 $\lambda_{\alpha r}, \lambda_{\beta r} =$ componentes de los flujos magnéticos del rotor en coordenadas $(\alpha - \beta)$.

 $\lambda_{m\alpha}, \lambda_{m\beta} =$ componentes de los flujos de magnetización en coordenadas ($\alpha - \beta$).

 $L_{lr}, L_{ls}, M =$ inductancias de dispersión de rotor y estator e inductancia de

magnetización.

 $L_r =$ inductancia propia del rotor.

 $Rr, R_s =$ resistencia de rotor y estator.

P = número de polos.

 ω_r = velocidad del rotor (eléctrica).

 $J={\rm constante}$ de inercia del rotor.

 $T_L = \text{par} \text{ de carga.}$

En el capítulo 5 se analizará la dinámica del motor de inducción con saturación magnética, mostrando las diferencias con el modelo que contempla un campo magnético lineal.

Capítulo 3

Control por bloques y observador con modos deslizantes

3.1 Introducción

En este capítulo se establecen las bases de la técnica de control por bloques [10] con modos deslizantes [11], [12] y [13]. En primera instancia se plantea la técnica para resolver el problema de control de sistemas no lineales con dinámica interna, y posteriormente la técnica para resolver el problema de seguimiento de la trayectoria de referencia para los sistemas no lineales con perturbaciones.

El problema se enfocará en la construcción de una variedad no lineal en el espacio de estado del sistema, tal que la dinámica de la ecuación de modos deslizantes en esta variedad tiene las propiedades deseadas. Se encuentran las condiciones bajo las cuales la solución del sistema en lazo cerrado asintóticamente tiende a cero (en primer caso) o es acotado (en segundo caso), y además el error de control asintóticamente tiende a cero.

En la segunda parte de este capítulo se considera el problema de diseño de observadores por modos deslizantes, para estimar los estados no medibles, y de observadores adaptables para estimar tanto variables no medibles del sistema, como parámetros que pueden cambiar su valor, tal es el caso del par de carga T_L .

3.2 Control por bloques para sistemas con dinámica cero

Consideremos el caso de un sistema no lineal de la forma

$$\dot{\mathbf{x}} = \mathbf{f}(\mathbf{x}, t) + \mathbf{B}(\mathbf{x}, t) \mathbf{u}$$
(3.1)

donde $\mathbf{x} \in \mathbf{X} \subset \mathbf{R}^n$ es un vector del estado del sistema, $\mathbf{u} \in \mathbf{U} \subset \mathbf{R}^m$ es un vector del control que está acotado por

$$|u_i| \le u_0, \ \text{con } u_0 > 0. \tag{3.2}$$

El campo vector $\mathbf{f}(\mathbf{x},t)$ y las columnas de la matriz $\mathbf{B}(\mathbf{x},t) = \begin{bmatrix} \mathbf{b}_1(\mathbf{x},t) & \mathbf{b}_2(\mathbf{x},t) & \cdots & \mathbf{b}_m(\mathbf{x},t) \end{bmatrix}$ son funciones suficientemente suaves. Supongamos que $\mathbf{f}(\mathbf{0},t) = 0$.

Definición 3.1. Sea el sistema

$$\begin{aligned} \dot{\mathbf{x}}_{1} &= \mathbf{f}_{1} \left(\mathbf{x}_{1}, t \right) + \mathbf{B}_{1} \left(\mathbf{x}_{1}, t \right) \mathbf{x}_{2} \\ \dot{\mathbf{x}}_{2} &= \mathbf{f}_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t \right) + \mathbf{B}_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t \right) \mathbf{x}_{3} \\ \vdots \\ \dot{\mathbf{x}}_{i} &= \mathbf{f}_{i} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t \right) + \mathbf{B}_{i} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t \right) \mathbf{x}_{i+1}, \qquad i = 3, \dots, r-1 \end{aligned}$$
(3.3)
$$\vdots \\ \dot{\mathbf{x}}_{r} &= \mathbf{f}_{r} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{r+1}, t \right) + \mathbf{B}_{r} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{r+1}, t \right) \mathbf{u} \\ \dot{\mathbf{x}}_{r+1} &= \mathbf{f}_{r+1} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{r+1}, t \right) + \mathbf{B}_{r+1} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{r+1}, t \right) \mathbf{u} \end{aligned}$$

con la salida

$$\mathbf{y} = \mathbf{h}\left(\mathbf{x}\right) = \mathbf{x}_1 \tag{3.4}$$

donde $\mathbf{y} \in \mathbf{Y} \subset \mathbf{R}^{n_1}$ es una función suave. Se dice que el sistema (3.3) está en la Forma No Lineal Controlable por Bloques con Dinámica Cero (FNCBDC)¹, para el sistema (3.1) si la matriz \mathbf{B}_i que aparece antes del vector \mathbf{x}_{i+1} , el cual es un control ficticio, es de rango pleno; esto es

$$rango[\mathbf{B}_i] = n_i \quad \forall \mathbf{x} \in \mathbf{X} \subset \mathbf{R}^n \ y \ t \in [0, \infty), \quad i = 1, \dots, r,$$
(3.5)

donde $\mathbf{x}^T = (\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \dots, \mathbf{x}_{r+1})$ y los índices (n_1, n_2, \dots, n_r) definen la estructura del sistema y satisfacen la siguiente condición

$$n_1 \leq n_2 \leq \cdots \leq n_r \leq m$$

 $\operatorname{con}\,\sum_{i=1}^{r+1}n_i=n.$

Aplicando el cambio de variables, podemos encontrar la ley de control por modos deslizantes para el sistema (3.1) presentado en la forma (3.3), que asegura estabilidad en el punto de equilibrio $\mathbf{x} = 0$ del sistema en lazo cerrado, y lo podemos definir con la siguiente proposición [10].

Proposición 3.1. Suponga que en el sistema (3.3)

(1) $f_i(\mathbf{x}_1, \ldots, \mathbf{x}_i, t)$ y $B_i(\mathbf{x}_1, \ldots, \mathbf{x}_i, t)$ son funciones continuamente diferenciables de orden (i-1), con $i = 1, \ldots, r$, con respecto a todos sus argumentos sobre el intervalo $t \in [0, \infty)$, y todas las derivadas son acotadas;

(2) La condición (3.5) se cumple, y

(3) Se tiene la estructura

$$n_1=n_2=\cdots n_r=m.$$

Entonces existe una transformación difeomórfica

$$\mathbf{z} = \boldsymbol{\phi} \left(\mathbf{x}, t \right), \, \boldsymbol{\phi} = \left(\phi_1, \dots, \phi_r \right)^T \tag{3.6}$$

una superficie

$$\mathbf{s}\left(\mathbf{x},t\right) = 0, \quad \mathbf{s} \in \mathbf{R}^{n_r} \tag{3.7}$$

y una ley de control discontinua

$$\mathbf{u} = -\mathbf{u}_0 \mathbf{sign} \left[\mathbf{M} \left(\mathbf{z}, t \right) \mathbf{s} \right] \tag{3.8}$$

¹Notemos que el modelo del motor de inducción obtenido en el capítulo 2, se puede presentar en la forma controlable por bloques (3.3) después de un cambio de variables, como se verá en el capítulo 4.

que garantiza modos deslizantes sobre la superficie (3.7) en tiempo finito, tal que el movimiento de modos deslizantes con respecto a la nueva variable z está descrito por una ecuación de orden $(n - n_r)$:

donde $\mathbf{z} = (\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_r, \mathbf{z}_{r+1})^T$ $\mathbf{z}_i \in \mathbb{R}^{n_i}$. $i = 1, \dots, r+1$ con $\mathbf{s} = \mathbf{z}_r$ y todas las \mathbf{K}_i son matrices Hurwitz, $\mathbf{M}(\mathbf{z},t)$ es una matriz no singular tal que el rango $[\mathbf{MB}_r] \neq 0$, y \mathbf{u}_{eq} es el control equivalente calculado como una solución de la ecuación $\dot{\mathbf{z}}_r = 0$.

Prueba. Con el propósito de demostrar esta proposición, debemos desarrollar un procedimiento iterativo para hacer el cambio de variables, con el cual obtendremos la superficie requerida y la ecuación de modos deslizantes deseada.

Suponga que las condiciones (1) (3) se satisfacen. Bajo estas condiciones la transformación (3.6) y la superficie (3.7) pueden ser encontradas paso a paso considerando al estado \mathbf{x}_{i+1} , $i = 1, \ldots, r-1$ como un control ficticio en cada $i_{\acute{e}simo}$ bloque del sistema (3.3) bajo el siguiente procedimiento.

Definimos

$$\mathbf{z}_1 = \mathbf{x}_1 := \boldsymbol{\phi}_1 \left(\mathbf{x}_1, t \right)$$

y al calcular su derivada tenemos

$$\dot{\mathbf{z}}_1 = \mathbf{f}_1\left(\mathbf{x}_1, t\right) + \mathbf{B}_1\left(\mathbf{x}_1, t\right) \mathbf{x}_2 \tag{3.10}$$

Entonces se elige x_2 como el control ficticio del primer bloque del sistema (3.3) de la siguiente forma:

$$\mathbf{x}_{2} = \mathbf{B}_{1}^{-1} \left(\mathbf{x}_{1}, t \right) \left[-\mathbf{f}_{1} \left(\mathbf{x}_{1}, t \right) + \mathbf{K}_{1} \mathbf{z}_{1} \right] + \mathbf{z}_{2}$$

$$(3.11)$$

donde \mathbf{K}_1 es una matriz Hurwitz, $\mathbf{B}_1^{-1}(\mathbf{x}_1, t)$ es la matriz inversa de $\mathbf{B}_1(\mathbf{x}_1, t)$ y existe bajo la condición (3). Con el control ficticio \mathbf{x}_2 (3.11) podemos obtener la nueva dinámica deseada para el primer bloque del sistema (3.10) eligiendo los valores propios de la matriz \mathbf{K}_1 .

Con la transformación de variables (3.11), el primer bloque que da descrito en las nuevas variables $z_1 \ge z_2$ como

$$\dot{\mathbf{z}}_1 = \mathbf{K}_1 \mathbf{z}_1 + \mathbf{B}_1 \left(\mathbf{z}_1 \right) \mathbf{z}_2.$$

La variable z_2 se obtiene a partir de la ecuación (3.11) como

$$\mathbf{z}_{2} = \mathbf{x}_{2} + \mathbf{B}_{1}^{-1}(\mathbf{x}_{1}, t) \left[\mathbf{f}_{1}(\mathbf{x}_{1}, t) - \mathbf{K}_{1} \mathbf{x}_{1} \right] := \boldsymbol{\phi}_{2}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t).$$

Ahora, derivando z_2 sobre las trayectorias del sistema (3.3) resulta

$$\dot{\mathbf{z}}_2 = \mathbf{f}_2 \left(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, t \right) + \mathbf{B}_2 \left(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, t \right) \mathbf{x}_3, \tag{3.12}$$

donde

$$\bar{\mathbf{f}}_{2}\left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t\right) = \frac{\partial \phi_{2}}{\partial \mathbf{x}_{1}} \left[\mathbf{f}_{1}\left(\mathbf{x}_{1}, t\right) + \mathbf{B}_{1}\left(\mathbf{x}_{1}, t\right) \mathbf{x}_{2}\right] + \frac{\partial \phi_{2}}{\partial \mathbf{x}_{2}} \mathbf{f}_{2}\left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t\right) + \frac{\partial \phi_{2}}{\partial t}$$

y x_3 actúa como el control ficticio en (3.12). Ahora x_3 se elige de la misma manera como en (3.11)

$$\mathbf{x}_{3} = \mathbf{B}_{2}^{-1} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t \right) \left[-\bar{\mathbf{f}}_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t \right) + \mathbf{K}_{2} \mathbf{z}_{2} \right] + \mathbf{z}_{3}$$
(3.13)

de tal forma que la nueva dinámica para \mathbf{z}_2 queda

$$\mathbf{\dot{z}}_{2} = \mathbf{K}_{2}\mathbf{z}_{2} + \mathbf{B}_{2}\left(\mathbf{z}_{1}, \mathbf{z}_{2}, t\right)\mathbf{z}_{3}$$

con K_2 como una matriz Hurwitz.

Despejando para z_3 de la ecuación (3.13) obtenemos

$$\mathbf{z}_{3} = \mathbf{x}_{3} + \mathbf{B}_{2}^{-1} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t \right) \left[\mathbf{\bar{f}}_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t \right) - \mathbf{K}_{2} \boldsymbol{\phi}_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t \right) \right] := \boldsymbol{\phi}_{3} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{x}_{3}, t \right).$$
(3.14)

Luego derivando la ecuación (3.14) resulta

$$\dot{\mathbf{z}}_3 = \overline{\mathbf{f}}_3 \left(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3, t \right) + \mathbf{B}_3 \left(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3, t \right) \mathbf{x}_4 \tag{3.15}$$

donde ahora \mathbf{x}_4 es el control ficticio en (3.15) y podemos utilizar el mismo procedimiento que en (3.11) o (3.13). Entonces continuamos el procedimiento hasta obtener

 $\dot{\mathbf{z}}_{i} = \overline{\mathbf{f}}_{i} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t \right) + \mathbf{B}_{i} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t \right) \mathbf{x}_{i+1}, \ i = 4, \dots, r-1$ (3.16)

donde \mathbf{x}_{i+1} es el control ficticio para la ecuación (3.16) quedando de la forma

$$\mathbf{x}_{i+1} = \mathbf{B}_{i}^{-1} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t \right) \left[-\overline{\mathbf{f}}_{i} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t \right) + \mathbf{K}_{i} \mathbf{z}_{i} \right] + \mathbf{z}_{i+1}$$

donde $\mathbf{B}_i^{-1}(\mathbf{x}_1,\ldots,\mathbf{x}_i,t)$ es la inversa de la matriz $\mathbf{B}_i(\mathbf{x}_1,\ldots,\mathbf{x}_i,t)$, y \mathbf{K}_i es una matriz Hurwitz.

Entonces la ecuación (3.16) queda con la nueva dinámica como

$$\dot{\mathbf{z}}_{i} = \mathbf{K}_{i}\mathbf{z}_{i} + \mathbf{B}_{i}(\mathbf{z}_{1}, \dots, \mathbf{z}_{i}, t) \mathbf{z}_{i+1}$$

Con este procedimiento, obtenemos la transformación no lineal de las variables de estado $\phi^T = (\phi_1, \dots, \phi_r)$

$$\mathbf{z}_{1} = \mathbf{x}_{1} = \phi_{1}(\mathbf{x}_{1}, t)
\mathbf{z}_{2} = \mathbf{x}_{2} + \mathbf{B}_{1}^{-1}(\mathbf{x}_{1}, t) \left[\mathbf{\bar{f}}_{1}(\mathbf{x}_{1}, t) - \mathbf{K}_{1}\mathbf{x}_{1} \right] := \phi_{2}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t)
\mathbf{z}_{3} = \mathbf{x}_{3} + \mathbf{B}_{2}^{-1}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t) \left[\mathbf{\bar{f}}_{2}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t) - \mathbf{K}_{2}\phi_{2}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t) \right] := \phi_{3}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{x}_{3}, t)
\vdots
\mathbf{z}_{i+1} = \mathbf{x}_{i+1} + \mathbf{B}_{i}^{-1}(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t) \left[\mathbf{\bar{f}}_{i}(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t) - \mathbf{K}_{i}\phi_{i}(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t) \right] := \phi_{i+1}(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i+1}, t)$$
(3.17)

donde $i = 3, \ldots, r-1$.

A partir de la transformación (3.17) se puede obtener la superficie de modos deslizantes (3.7) como

$$\mathbf{s}(\mathbf{x},t) := \mathbf{z}_r = \boldsymbol{\phi}_r\left(\mathbf{x}_1, \dots, \mathbf{x}_r, t\right). \tag{3.18}$$

Entonces la dinámica del sistema (3.3) en las nuevas coordenadas queda de la forma

÷

$$\dot{z}_1 = K_1 z_1 + B_1 z_2$$

 $\dot{z}_2 = K_2 z_2 + B_2 z_3$
 $\dot{z}_3 = K_3 z_3 + B_3 z_4$ (3.19)

$$\dot{\mathbf{z}}_{r-1} = \mathbf{K}_{r-1}\mathbf{z}_{r-1} + \mathbf{B}_{r-1}\mathbf{s}$$

$$\dot{\mathbf{s}} = \overline{\mathbf{f}}_r \left(\mathbf{z}, t \right) + \mathbf{B}_r \left(\mathbf{z}, t \right) \mathbf{u}$$
(3.20)

$$\dot{\mathbf{z}}_{r+1} = \bar{\mathbf{f}}_{r+1}\left(\mathbf{z}, t\right) + \mathbf{B}_{r+1}\left(\mathbf{z}, t\right) \mathbf{u}$$
(3.21)

donde $\mathbf{z} = (\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_r, \mathbf{z}_{r+1})^T$, $\mathbf{z}_{r+1} = \mathbf{x}_{r+1}$, $\overline{\mathbf{f}}_r(\mathbf{z}, t)$ de la condición (1) es una función continuamente diferenciable y todas sus derivadas son acotadas, y $\mathbf{\tilde{f}}_{r+1}(\mathbf{z}, \mathbf{t}) = [\overline{\mathbf{f}}_{r+1}(\mathbf{x}, t)]_{\mathbf{x}=\boldsymbol{\phi}^{-1}(\mathbf{z}, t)}$.

Enseguida se eligirá el control como en (3.8) y se probará la estabilidad del movimiento del sistema en lazo cerrado sobre la superficie s(x, t) = 0 definido por (3.18). Entonces, elegimos una función definida positiva como

$$\upsilon_0 = \frac{1}{2} \mathbf{s}^T \mathbf{s} \tag{3.22}$$

que será la función de Lyapunov candidata. Derivando esta función sobre las trayectorias del subsistema (3.20), resulta

$$\dot{\upsilon} = \mathbf{s}^T \mathbf{\bar{f}}_r \left(\mathbf{z}, t \right) + \mathbf{s}^T \mathbf{B}_r \left(\mathbf{z}, t \right) \mathbf{u}.$$
(3.23)

Recordando que $\mathbf{B}_r(\mathbf{z},t)$ es una matriz no singular y tomando en cuenta el acotamiento (3.2), se define $\mathbf{M}(\mathbf{z},t) = \mathbf{B}_r^T(\mathbf{z},t)$ en (3.8) y se selecciona el control como una función discontinua de la forma (3.8) [11]:

$$\mathbf{u} = -u_0 \operatorname{sign}\left(\bar{\mathbf{s}}\right), \ u_0 > 0 \tag{3.24}$$

con

$$\bar{\mathbf{s}} = \mathbf{B}_{r}^{T}(\mathbf{z}, t) \, \mathbf{s} \qquad \mathbf{y} \qquad \mathbf{s}^{T} = \bar{\mathbf{s}}^{T} \mathbf{B}_{r}^{-1}(\mathbf{z}, t) \tag{3.25}$$

donde $\mathbf{M} = \mathbf{B}_r^T$. Tomando en cuenta que

$$\mathbf{\bar{s}}^{T}\mathbf{sign}\left(\mathbf{\bar{s}}
ight)=\left|\mathbf{\bar{s}}
ight|$$

у

 $\|\overline{\mathbf{s}}\|_1 \ge \|\overline{\mathbf{s}}\|_2$

La ecuación (3.23) con (3.24) y (3.25) queda de la forma

$$\dot{v}_0 = \bar{\mathbf{s}}^T \mathbf{B}_r^{-1} \bar{\mathbf{f}}_r - u_0 \bar{\mathbf{s}}^T \mathbf{sign} \left(\bar{\mathbf{s}} \right)$$
$$\leq \| \bar{\mathbf{s}} \|_2 \mathbf{B}_r^{-1} \bar{\mathbf{f}}_r - u_0 \| \bar{\mathbf{s}} \|_1$$

De (3.25) tenemos que $\left\| \bar{\mathbf{s}} \right\|_2 = \left\| \mathbf{B}_r^T \mathbf{s} \right\|_2$ y $\left\| \mathbf{B}_r^T \mathbf{s} \right\|_2 \leq \left\| \mathbf{B}_r^T \right\|_2 \|\mathbf{s}\|_2$, por lo tanto

$$\dot{v}_{0} \leq -\left(u_{0} - \left\|\mathbf{B}_{r}^{-1}\bar{\mathbf{f}}_{r}\right\|_{2}\right)\|\bar{\mathbf{s}}\|_{2} \qquad (3.26) \leq -\left(u_{0} - \left\|\mathbf{B}_{r}^{-1}\bar{\mathbf{f}}_{r}\right\|_{2}\right)\|\mathbf{B}_{r}^{T}\|_{2}\|\mathbf{s}\|_{2}.$$

Bajo la condición (3.2) existe una constante positiva q_0 tal que

$$\left\|\mathbf{B}_{r}^{-1}\left(\mathbf{z},t\right)\mathbf{\bar{f}}_{r}\left(\mathbf{z},t\right)\right\|_{2} \leq q_{0}.$$

Entonces la derivada de la función de Lyapunov será definida negativa si

$$u_0 > q_0 \tag{3.27}$$

y el movimiento del sistema en lazo cerrado es estable sobre la variedad $\bar{s} = 0$ y también sobre s = 0 debido a que la matriz B_r es no singular. Entonces los modos deslizantes son forzados sobre el sistema.

Ahora probaremos que en un intervalo de tiempo finito t_s se obtiene el modo deslizante para las trayectorias del sistema. De la ecuación (3.22) tenemos que

$$\|\mathbf{s}\|_2 = \sqrt{2\boldsymbol{v}_0}$$

Sustituyendo el valor anterior en la ecuación (3.26) resulta

$$\dot{\upsilon}_0 \le -\beta \sqrt{2\upsilon_0}, \quad \beta = (u_0 - q_0) \, l_0$$
(3.28)

donde la constante positiva l_0 es la cota de la norma de la matriz \mathbf{B}_r , $\|\mathbf{B}_r^T\|_2 \leq l_0$. Esta constante existe bajo la condición (3.2). Ahora empleando el Principio de Comparación [14] para la desigualdad diferencial (3.28) existe una ecuación

$$\dot{\boldsymbol{\zeta}} = -\beta \sqrt{2\boldsymbol{\zeta}} \tag{3.29}$$

con

$$\boldsymbol{\upsilon}_{0}\left(t_{0}\right) \leq \boldsymbol{\zeta}\left(t_{0}\right)$$

tal que

$$oldsymbol{v}_{0}\left(t
ight)\leqoldsymbol{\zeta}\left(t
ight)$$
 .

Entonces la solución $\boldsymbol{\zeta}(t)$ de (3.29) es

$$\boldsymbol{\zeta}\left(t\right) = \left[-\frac{\beta}{\sqrt{2}}\left(t - t_{0}\right) + \sqrt{\boldsymbol{\zeta}\left(t_{0}\right)}\right]$$
(3.30)

De la ecuación (3.30) podemos encontrar el tiempo t_s :

$$t_s \le t_0 + \frac{\sqrt{2}}{\beta} \sqrt{\upsilon_0\left(t_0\right)} \tag{3.31}$$

que es el tiempo en que se alcanzan modos deslizantes. Para todo $t > t_s$, $\zeta(t)$ será igual a cero, por lo tanto $v_0(t)$ se desvanecerá en un tiempo finito, cuando s sea igual a cero. Así se garantiza los modos deslizantes sobre la superficie s =0.

Después que se ha garantizado los modos deslizantes sobre el sistema transformado (3.19), quedan $n - n_r$ ecuaciones

$$\begin{aligned} \dot{\mathbf{z}}_{1} &= \mathbf{K}_{1}\mathbf{z}_{1} + \mathbf{B}_{1}\mathbf{z}_{2} \\ \dot{\mathbf{z}}_{i} &= \mathbf{K}_{i}\mathbf{z}_{i} + \mathbf{B}_{i}\mathbf{z}_{i+1} \qquad i = 2, \dots, r-2 \\ \dot{\mathbf{z}}_{r-1} &= \mathbf{K}_{r-1}\mathbf{z}_{r-1} \\ \dot{\mathbf{z}}_{r+1} &= \mathbf{f}_{r+1}\left(\mathbf{z}, t\right) + \mathbf{B}_{r+1}\left(\mathbf{z}, t\right) \mathbf{u} \end{aligned}$$
(3.32)

las cuales representan la dinámica de modos deslizantes.

Mientras el movimiento del sistema sobre la superficie $\mathbf{s} = 0$ sucede, el control \mathbf{u} es igual al control equivalente \mathbf{u}_{eq} [11] obtenido bajo la ecuación $\dot{\mathbf{s}} = 0$ de la forma

$$\mathbf{u}_{eq}\left(\mathbf{z},t\right) = -\mathbf{B}_{r}^{-1}\left(\mathbf{z},t\right)\bar{\mathbf{f}}_{r}\left(\mathbf{z},t\right).$$
(3.33)

Sustituyendo (3.33) en el sistema (3.32), la dinámica de modos deslizantes sobre la variedad s = 0 será

$$\dot{\mathbf{z}}_{1} = \mathbf{K}_{1}\mathbf{z}_{1} + \mathbf{B}_{1}(\mathbf{z}_{1}, t)\mathbf{z}_{2}
\dot{\mathbf{z}}_{i} = \mathbf{K}_{i}\mathbf{z}_{i} + \mathbf{B}_{i}(\mathbf{z}_{1}, \dots, \mathbf{z}_{i}, t)\mathbf{z}_{i+1}, \qquad i = 2, \dots, r-2$$

$$\dot{\mathbf{z}}_{r-1} = \mathbf{K}_{r-1}\mathbf{z}_{r-1}
\dot{\mathbf{z}}_{r+1} = \tilde{\mathbf{f}}_{r+1}\left(\mathbf{z}_{1}, \dots, \mathbf{z}_{r-1}, 0, \mathbf{z}_{r+1}, t\right)$$
(3.34)

donde

$$\tilde{\mathbf{f}}_{r+1}\left(\mathbf{z}_{1},\ldots,\mathbf{z}_{r-1},0,\mathbf{z}_{r+1},\mathbf{t}\right) = \left[\bar{\mathbf{f}}_{r+1}\left(\mathbf{z},t\right) - \mathbf{B}_{r+1}\left(\mathbf{z},t\right)\mathbf{B}_{r}^{-1}\left(\mathbf{z},t\right)\bar{\mathbf{f}}_{r}\left(\mathbf{z},t\right)\right]_{\mathbf{s}=\mathbf{z}_{r}=0}$$

que coincide con (3.9). Esto concluye la prueba.

Ahora vamos a investigar las condiciones bajo las cuales el punto de equilibrio del sistema (3.3) con el control (3.24) es asintóticamente estable.

Redefiniendo el estado como $\boldsymbol{\xi}^{T} = (\boldsymbol{\xi}_{1}, \dots, \boldsymbol{\xi}_{r-1})^{T} := (\mathbf{z}_{1}, \dots, \mathbf{z}_{r-1})$ y $\boldsymbol{\eta} = \mathbf{z}_{r+1}$, el sistema (3.34) se puede reformular como

$$\dot{\boldsymbol{\xi}} = \mathbf{A}_1 \boldsymbol{\xi} + \mathbf{g} \left(\boldsymbol{\xi}, t \right) \tag{3.35}$$
$$\dot{\boldsymbol{\eta}} = \mathbf{q} \left(\boldsymbol{\xi}, \boldsymbol{\eta}, t \right) \tag{3.36}$$

donde $\mathbf{q}(\boldsymbol{\xi}, \boldsymbol{\eta}, t) = \tilde{\mathbf{f}}_{r+1} (\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_{r-1}, 0, \mathbf{z}_{r+1}, t) \mathbf{y}$

$$\mathbf{A}_{1} = \begin{bmatrix} \mathbf{K}_{1} & 0 & 0 & \cdots & 0 & 0 \\ 0 & \mathbf{K}_{2} & 0 & \cdots & 0 & 0 \\ \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \vdots \\ 0 & 0 & 0 & \cdots & \mathbf{K}_{r-2} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & \cdots & 0 & \mathbf{K}_{r-1} \end{bmatrix}$$
$$\mathbf{g}(\boldsymbol{\xi},t) = \begin{bmatrix} \mathbf{B}_{1}(\boldsymbol{\xi}_{1})\boldsymbol{\xi}_{2} \\ \mathbf{B}_{2}(\boldsymbol{\xi}_{1},\boldsymbol{\xi}_{2})\boldsymbol{\xi}_{3} \\ \vdots \\ \mathbf{B}_{r-2}(\boldsymbol{\xi}_{1},\dots,\boldsymbol{\xi}_{r-2})\boldsymbol{\xi}_{r-1} \\ 0 \end{bmatrix}$$

Ahora definimos

para todo $[0, \infty) \times D_1 \times D_2$, con constantes positivas r_1 y r_2 .

El sistema (3.35) es autónomo en el sentido de que no depende de la variable η . Podemos considerar a este sistema como un sistema lineal con una perturbación no lineal que se desvanece en $\mathbf{g}(0,t) = 0$.

Ahora suponemos que la perturbación $\mathbf{g}(\boldsymbol{\xi},t)$ satisface la siguiente hipótesis:

H0. Existe una constante positiva γ tal que

$$\|\mathbf{g}\left(\boldsymbol{\xi},t\right)\|_{2} \le \gamma \|\boldsymbol{\xi}\|_{2} \tag{3.37}$$

para todo $t \ge 0$ y toda $\boldsymbol{\xi} \in \mathbf{R}^{n-n_r-n_{r+1}}$

Sabemos que A_1 es Hurwitz, entonces existe una solución única $P_1 = P_1^T > 0$ de la ecuación de Lyapunov

$$\mathbf{P}_1 \mathbf{A}_1 + \mathbf{A}_1^T \mathbf{P}_1 = -\mathbf{Q}_1$$

para $\mathbf{Q}_1 = \mathbf{Q}_1^T > 0$. En este caso la forma cuadrática $v_1 = \boldsymbol{\xi}^T \mathbf{P}_1 \boldsymbol{\xi}$ es la función de Lyapunov, con las siguientes propiedades

$$\alpha_{\min} \left(\mathbf{P}_{1} \right) \left\| \boldsymbol{\xi} \right\|_{2}^{2} \leq \boldsymbol{\xi}^{T} \mathbf{P}_{1} \boldsymbol{\xi} \leq \alpha_{\max} \left(\mathbf{P}_{1} \right) \left\| \boldsymbol{\xi} \right\|_{2}^{2}$$
(3.38)

$$\frac{\partial v_1(\boldsymbol{\xi},t)}{\partial \boldsymbol{\xi}} \mathbf{A}_1 \boldsymbol{\xi} = -\boldsymbol{\xi}^T \mathbf{Q}_1 \boldsymbol{\xi} \le -\alpha_{\min}(\mathbf{Q}_1) \|\boldsymbol{\xi}\|_2^2$$
(3.39)

$$\left\|\frac{\partial \upsilon_1\left(\boldsymbol{\xi},t\right)}{\partial \boldsymbol{\xi}}\right\|_2 = 2\left\|\boldsymbol{\xi}^T \mathbf{P}_1\right\|_2 \le 2\alpha_{\max}\left(\mathbf{P}_1\right)\|\boldsymbol{\xi}\|_2.$$
(3.40)

Tomando la derivada de v_1 sobre las trayectorias de (3.35) resulta

$$\begin{split} \dot{\upsilon}_{1} &\leq -\alpha_{\min}\left(\mathbf{Q}_{1}\right) \left\|\boldsymbol{\xi}\right\|_{2}^{2} + 2\alpha_{\max}\left(\mathbf{P}_{1}\right)\gamma \left\|\boldsymbol{\xi}\right\|_{2}^{2} \\ &\leq -\left(\alpha_{\min}\left(\mathbf{Q}_{1}\right) - 2\alpha_{\max}\left(\mathbf{P}_{1}\right)\gamma\right) \left\|\boldsymbol{\xi}\right\|_{2}^{2} \leq -\delta \left\|\boldsymbol{\xi}\right\|_{2}^{2}. \end{split}$$
(3.41)

De la desigualdad (3.41), tenemos

$$\alpha_{\min}\left(\mathbf{Q}_{1}\right)-2\alpha_{\max}\left(\mathbf{P}_{1}\right)\gamma\geq\delta.$$

Por lo tanto resulta

$$\gamma \leq rac{lpha_{\min}\left(\mathbf{Q}_{1}
ight) - \delta}{2lpha_{\max}\left(\mathbf{P}_{1}
ight)}$$

donde $\delta > 0$. Ahora tenemos que

> $\dot{v}_1 < -\delta \| \boldsymbol{\xi} \|_2^2$. (3.42)

De (3.38) podemos decir

$$\frac{\upsilon_1}{\alpha_{\max}\left(\mathbf{P}_1\right)} \le \left\|\boldsymbol{\xi}\right\|_2^2.$$

Sustituyendo la desigualdad anterior en (3.42) tenemos

$$\dot{\upsilon}_1 \le -\frac{\delta}{\alpha_{\max}\left(\mathbf{P}_1\right)}\upsilon_1. \tag{3.43}$$

Resolviendo (3.43) resulta

$$v_{1}(t) \leq v_{1}(t_{s}) e^{-\frac{\delta}{\alpha_{\max}(\mathbf{P}_{1})}(t-t_{s})}$$

donde t_s es el tiempo inicial del movimiento de modos deslizantes.

Ahora utilizando de nuevo (3.38), tenemos que la solución del sistema (3.35) es

$$\|\boldsymbol{\xi}(t)\|_{2}^{2} \leq \frac{1}{\alpha_{\min}(\mathbf{P}_{1})} \upsilon_{1}(t)$$

$$\leq \frac{1}{\alpha_{\min}(\mathbf{P}_{1})} \upsilon_{1}(t_{s}) e^{-\frac{\delta}{\alpha_{\max}(\mathbf{P}_{1})}(t-t_{s})}$$
(3.44)

Sabemos que

$$v_{1}\left(t_{s}
ight) \leq lpha_{\max}\left(\mathbf{P}_{1}
ight) \left\| oldsymbol{\xi}\left(t_{s}
ight)
ight\|_{2}^{2}$$

entonces, sustituyendo en (3.44) resulta

$$\|\boldsymbol{\xi}(t)\|_{2} \le h_{1} \|\boldsymbol{\xi}(t_{s})\|_{2} e^{-h_{2}(t-t_{s})}$$
(3.45)

donde $h_1 = \sqrt{\frac{\alpha_{\max}\left(\mathbf{P}_1\right)}{\alpha_{\min}\left(\mathbf{P}_1\right)}}$ y $h_2 = \frac{\delta}{2\alpha_{\max}\left(\mathbf{P}_1\right)}$; t_s es el tiempo de inicio de modos deslizantes. Entonces tenemos

 $\|\boldsymbol{\xi}(t)\|_2 \longrightarrow 0$ cuando $t \longrightarrow \infty$

y la dinámica del sistema (3.35) y (3.36) dentro del subespacio invariante { $\boldsymbol{\xi} = 0, \ \boldsymbol{\eta} \subset D_2 \in \mathbf{R}^{n_{r+1}}$ } se representa por la ecuación:

$$\dot{\boldsymbol{\eta}} = \mathbf{q}\left(0, \boldsymbol{\eta}, t\right) \tag{3.46}$$

que está definida como la dinámica cero.

Ahora podemos establecer las siguientes hipótesis:

H1. La dinámica de (3.46) converge exponencialmente al punto de equilibrio $\eta = 0$.

H2. El mapeo $\mathbf{q}: D_2 \times [0, \infty) \longrightarrow \mathbf{R}^{n_{r+1}}$ es continuo en tiempo t y localmente Lipschitz en $\boldsymbol{\xi} \neq \boldsymbol{\eta}$ tal que

$$\|\mathbf{q}(\boldsymbol{\xi},\boldsymbol{\eta},t) - \mathbf{q}(0,\boldsymbol{\eta},t)\|_{2} \le L \|\boldsymbol{\xi}\|_{2} \qquad \forall \boldsymbol{\xi} \in D_{1}, \quad \forall \boldsymbol{\eta} \in D_{2}, \quad \forall t \ge t_{0}$$

donde L es una constante de Lipschitz.

Entonces bajo la hipótesis H1 y por el teorema inverso [14], existe una función de Lyapunov $v_2(\eta,t)$ que satisface

$$c_1 \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2 \le v_2(\boldsymbol{\eta}, t) \le c_2 \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2$$
 (3.47)

$$\frac{\partial v_2(\boldsymbol{\eta},t)}{\partial t} + \frac{\partial v_2(\boldsymbol{\eta},t)}{\partial \boldsymbol{\eta}} \mathbf{q}(0,\boldsymbol{\eta},t) \le -c_3 \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2$$
(3.48)

$$\left\|\frac{\partial v_2\left(\eta,t\right)}{\partial \eta}\right\|_2 \le c_4 \left\|\eta\right\|_2 \tag{3.49}$$

en $[0,\infty) \times D_1 \times D_2$, con las constantes positivas c_1 , c_2 , c_3 y c_4 .

La proposición que a continuación mencionamos [14] establece la estabilidad de la dinámica de modos deslizantes descrita por el sistema (3.35) y (3.36).

Proposición 3.2. Supóngase que se cumplen las hipótesis H1 y H2, y

$$\|\boldsymbol{\xi}(t_s)\|_2 < \frac{r_2}{h_1} \sqrt{\frac{c_1}{c_2} \frac{c_3 \theta}{c_4 L}}, \quad 0 < \theta < 1$$
(3.50)

$$\|\boldsymbol{\eta}(t_s)\|_2 < r_2 \sqrt{\frac{c_1}{c_2}} \tag{3.51}$$

entonces la solución $(\|\boldsymbol{\xi}(t)\|, \|\boldsymbol{\eta}(t)\|)^T$ del sistema (3.35) y (3.36) converge exponencialmente a cero.

Prueba. La convergencia exponencial de $\boldsymbol{\xi}(t)$ del subsistema autónomo (3.35) se estableció anteriormente por (3.45). Para mostrar la convergencia de la solución $\boldsymbol{\eta}(t)$ del sistema (3.35)-(3.36), considerando $\|\boldsymbol{\xi}(t)\|$ como entrada en (3.36), usamos la función de Lyapunov $v_2(\boldsymbol{\eta},t)$ con las propiedades (3.47)-(3.49). La derivada de v_2 a lo largo de las trayectorias de (3.36) es:

$$\begin{split} \dot{\upsilon}_2 &= \frac{\partial \upsilon_2\left(\boldsymbol{\eta},t\right)}{\partial t} + \frac{\partial \upsilon_2\left(\boldsymbol{\eta},t\right)}{\partial \boldsymbol{\eta}} \mathbf{q}\left(\boldsymbol{\xi},\boldsymbol{\eta},t\right) \\ &= \frac{\partial \upsilon_2\left(\boldsymbol{\eta},t\right)}{\partial t} + \frac{\partial \upsilon_2\left(\boldsymbol{\eta},t\right)}{\partial \boldsymbol{\eta}} \mathbf{q}\left(\boldsymbol{\xi},\boldsymbol{\eta},t\right) + \frac{\partial \upsilon_2\left(\boldsymbol{\eta},t\right)}{\partial \boldsymbol{\eta}} \mathbf{q}\left(\boldsymbol{0},\boldsymbol{\eta},t\right) - \frac{\partial \upsilon_2\left(\boldsymbol{\eta},t\right)}{\partial \boldsymbol{\eta}} \mathbf{q}\left(\boldsymbol{0},\boldsymbol{\eta},t\right). \end{split}$$

Usando la condición (3.48) tenemos que

$$\begin{split} \dot{\upsilon}_{2} &\leq -c_{3} \left\|\boldsymbol{\eta}\right\|_{2}^{2} + \frac{\partial \upsilon_{2}\left(\boldsymbol{\eta},t\right)}{\partial \boldsymbol{\eta}} \mathbf{q}\left(\boldsymbol{\xi},\boldsymbol{\eta},t\right) - \frac{\partial \upsilon_{2}\left(\boldsymbol{\eta},t\right)}{\partial \boldsymbol{\eta}} \mathbf{q}\left(0,\boldsymbol{\eta},t\right) \\ &\leq -c_{3} \left\|\boldsymbol{\eta}\right\|_{2}^{2} + \left\|\frac{\partial \upsilon_{2}\left(\boldsymbol{\eta},t\right)}{\partial \boldsymbol{\eta}}\right\|_{2} \left\|\mathbf{q}\left(\boldsymbol{\xi},\boldsymbol{\eta},t\right) - \mathbf{q}\left(0,\boldsymbol{\eta},t\right)\right\|_{2}. \end{split}$$

Bajo la hipótesis H2 (condición de Lipschitz), entonces la derivada de la función de Lyapunov queda

$$\begin{split} \dot{\upsilon}_2 &\leq -c_3 \, \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2 + c_4 L \, \|\boldsymbol{\eta}\|_2 \, \|\boldsymbol{\xi}\|_2 - \theta c_3 \, \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2 + \theta c_3 \, \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2 \\ &= - \left(1 - \theta\right) c_3 \, \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2 - \|\boldsymbol{\eta}\|_2 \left(\theta c_3 \, \|\boldsymbol{\eta}\|_2 - c_4 L \, \|\boldsymbol{\xi}\|_2\right) \end{split}$$

es negativa

$$\dot{\upsilon}_2 \leq -(1- heta) \, c_3 \, \|m{\eta}\|_2^2 \,, \qquad 0 < heta < 1$$

en el dominio

$$\|\boldsymbol{\eta}\|_{2} > \frac{c_{4}L}{\theta c_{3}} \|\boldsymbol{\xi}\|_{2} := \mu(t)$$
(3.52)

De (3.47) tenemos

$$\dot{\upsilon}_2 \le -\frac{(1-\theta)\,c_3}{c_2}\upsilon_2.$$

Usando el Lema de Comparación [14] obtenemos la solución estimada de la desigualdad de la ecuación diferencial anterior

$$v_{2}(t) \leq v_{2}(t_{s}) e^{-\frac{(1-\theta)c_{3}}{c_{2}}(t-t_{s})}$$

donde $v_2(t_s)$ es la condición inicial de la dinámica de modos deslizantes, entonces esa es la condición inicial para este estudio. Eligiendo de (3.47)

$$\|\boldsymbol{\eta}(t)\|_{2}^{2} \leq \frac{1}{c_{1}}\upsilon_{2}(t)$$

resulta

$$\|\boldsymbol{\eta}(t)\|_{2}^{2} \leq \frac{1}{c_{1}} \upsilon_{2}(t_{s}) e^{-\frac{(1-\theta)c_{3}}{c_{2}}(t-t_{s})}$$
(3.53)

Sustituyendo

$${\upsilon _2}\left({{t_s}} \right) \le {c_2}\left\| {{oldsymbol \eta }\left({{t_s}} \right)} \right\|_2^2$$

en (3.53) resulta

$$\|\boldsymbol{\eta}(t)\|_{2} \leq \gamma_{1} \|\boldsymbol{\eta}(t_{s})\|_{2} e^{-\gamma_{2}(t-t_{s})}, \qquad \forall t_{s} \leq t < t_{1}$$
(3.54)

donde $\gamma_1 = \sqrt{\frac{c_2}{c_1}}$ y $\gamma_2 = \frac{(1-\theta) c_3}{2c_2}$. Si la condición (3.51)

$$\left\|\boldsymbol{\eta}\left(t_{s}\right)\right\|_{2} < r_{2}\sqrt{\frac{c_{1}}{c_{2}}}$$

se cumple, entonces la solución (3.54) pertenece al dominio

$$D_2 = \{\boldsymbol{\eta} \in \mathbf{R}^{n_{r+1}} \mid \|\boldsymbol{\eta}\|_2 \le r_2\}$$

para todo $t_s \leq t < t_1$.

Ahora usando (3.45), el dominio (3.52) se presenta como

$$\begin{split} \mu\left(t\right) &= \frac{c_4 L}{\theta c_3} \left\|\boldsymbol{\xi}\right\|_2 \\ &\leq \frac{c_4 L}{\theta c_3} h_1 \left\|\boldsymbol{\xi}\left(t_s\right)\right\|_2 e^{-h_2(t-t_s)} \end{split}$$

y si la condición (3.50)

$$\left\| \boldsymbol{\xi}(t_{s}) \right\|_{2} < \frac{r_{2}}{h_{1}} \sqrt{\frac{c_{1}}{c_{2}}} \frac{c_{3}\theta}{c_{4}L}$$

18

se cumple, entonces tenemos

$$\mu(t) < r_2 \sqrt{\frac{c_1}{c_2}} e^{-h_2(t-t_s)}. \tag{3.55}$$

Por lo tanto

$$\mu\left(t\right) < r_2 \sqrt{\frac{c_1}{c_2}} \qquad \forall t \ge t_s$$

y por el corolario 5.3 [14] tenemos que

$$\|\boldsymbol{\eta}(t)\|_{2} \leq \mu(t) \sqrt{\frac{c_{2}}{c_{1}}}, \quad \forall t \geq t_{1} \geq t_{s}.$$
 (3.56)

Sustituyendo (3.55) en (3.56) resulta

$$\|\boldsymbol{\eta}(t)\|_{2} \leq r_{2}e^{-h_{2}(t-t_{s})} \quad \forall t \geq t_{1}.$$
 (3.57)

Las ecuaciones (3.54) y (3.57) en conjunto dan la solución estimada para $\|\eta(t)\|_2$ completamente para todo tiempo $t \ge t_s$

$$\|\boldsymbol{\eta}(t)\|_{2} \leq \gamma_{1} \|\boldsymbol{\eta}(t_{s})\|_{2} e^{-\gamma_{2}(t-t_{s})} + r_{2} e^{-h_{2}(t-t_{s})} \qquad \forall t \geq t_{s}.$$
(3.58)

Las ecuaciones (3.45) y (3.57) presentan la solución estimada del sistema (3.35) y (3.36), concluyendo así que la solución ($\boldsymbol{\xi}(t), \boldsymbol{\eta}(t)$) converge exponencialmente a cero.

Tomando las proposiciones 1 y 2 tenemos el siguiente resultado

Corolario 3.1. Supongamos que se cumplen

A) Las condiciones de las Proposiciones 1 y 2;

B) Las hipótesis H0, H1 y H2.

Entonces la ley de control (3.24) con $\mathbf{M}(\mathbf{z},t) = \mathbf{B}_r^T(\mathbf{z},t)$ y la función de conmutación (3.18) bajo la condición (3.27) estabiliza al sistema (3.3).

3.3 Control por bloques para sistemas con incertidumbre

En la prática las plantas son afectadas por perturbaciones. Estas perturbaciones se pueden originar por las señales de referencia y/o por los disturbios. Por lo tanto es importante resolver el problema de diseño del control el cual debe asegurar:

A) El seguimiento de la salida a un valor de referencia o señal deseada y

B) El rechazo de señales de disturbio no deseadas.

Para resolver este problema, en esta sección se plantea aplicar la técnica de control por bloques con modos deslizantes.

Considere el siguiente sistema no lineal sujeto a perturbaciones

$$\dot{\mathbf{x}} = \mathbf{f}(\mathbf{x}, t) + \mathbf{B}(\mathbf{x}, t) \mathbf{u} + \mathbf{D}(\mathbf{x}, t) \mathbf{w}(t)$$
(3.59)

con una salida

 $\mathbf{y} = \mathbf{h}(\mathbf{x})$

donde $\mathbf{x} \in \mathbf{X} \subset \mathbf{R}^n$, $\mathbf{y} \in \mathbf{Y} \subset \mathbf{R}^p$, $\mathbf{u} \in \mathbf{U} \subset \mathbf{R}^m$, $\mathbf{w} \in \mathbf{W} \subset \mathbf{R}^p$, \mathbf{w} es un disturbio originado por un sistema externo

$$\dot{\mathbf{w}} = \mathbf{s}\left(\mathbf{w}\right). \tag{3.60}$$

Los campos vectores \mathbf{f} , \mathbf{s} y las columnas de \mathbf{B} y \mathbf{D} son mapeos suaves de clase \mathbf{C}^{∞} , con $\mathbf{f}(0,t) = 0$, $\mathbf{h}(0) = 0$ y $\mathbf{s}(0) = 0$.

Definición 3.2. Considere el sistema de la siguiente forma

$$\dot{\mathbf{x}}_{1} = \mathbf{f}_{1} \left(\mathbf{x}_{1}, t \right) + \mathbf{B}_{1} \left(\mathbf{x}_{1}, t \right) \mathbf{x}_{2} + \mathbf{D}_{1} \left(\mathbf{x}_{1}, t \right) \mathbf{w} \left(t \right)$$

$$\dot{\mathbf{x}}_{i} = \mathbf{f}_{i} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t \right) + \mathbf{B}_{i} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t \right) \mathbf{x}_{i+1} + \mathbf{D}_{i} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t \right) \mathbf{w} \left(t \right), \qquad i = 2, \dots, r-1 \qquad (3.61)$$

$$\dot{\mathbf{x}}_{r} = \mathbf{f}_{r} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{r}, \mathbf{x}_{r+1}, t \right) + \mathbf{B}_{r} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{r}, \mathbf{x}_{r+1}, t \right) \mathbf{u} + \mathbf{D}_{r} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{r}, \mathbf{x}_{r+1}, t \right) \mathbf{w} \left(t \right)$$

$$\dot{\mathbf{x}}_{r+1} = \mathbf{f}_{r+1} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{r}, \mathbf{x}_{r+1}, t \right) + \mathbf{B}_{r+1} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{r}, \mathbf{x}_{r+1}, t \right) \mathbf{u} + \mathbf{D}_{r+1} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{r}, \mathbf{x}_{r+1}, t \right) \mathbf{w} \left(t \right)$$

 $\mathbf{y}=\mathbf{h}\left(\mathbf{x}\right)=\mathbf{x}_{1}$

se dice que el sistema (3.61) está en la forma No Lineal Controlable por Bloques (NCB) con Perturbación y con Dinámica Cero si

$$rango[\mathbf{B}_i] = n_i \quad \forall \mathbf{x} \in \mathbf{R}^n, \, t \in [0, \infty) \quad \mathbf{y} \quad i = 1, \dots, r \tag{3.62}$$

donde $\mathbf{x} = (\mathbf{x}_1, \dots, \mathbf{x}_r, \mathbf{x}_{r+1})^T$, $\mathbf{x}_i \in \mathbf{X}_i \subset \mathbf{R}^{n_i}$, y los números (n_1, n_2, \dots, n_r) definen la estructura del sistema (3.61) como

$$n_1 \leq n_2 \leq \ldots \leq n_r \leq m$$

 $\operatorname{con}\,\sum_{i=1}^r n_i = n.$

Las condiciones de existencia para la forma NCB con perturbación (3.61) y el procedimiento para llevar el sistema (3.59) a la forma (3.61) se presentan en [10]. Notamos que la dinámica del motor se puede presentar en la forma (3.61) donde el disturbio se presenta por el par de carga y la salida es la velocidad del rotor.

Supongamos que la salida $\mathbf{y}(t)$ debe seguir a una señal de referencia $\mathbf{r}(t)$ originada por un exosistema

$$\dot{\mathbf{r}} = \mathbf{g}\left(\mathbf{r}\right), \quad \mathbf{g}\left(0\right) = 0. \tag{3.63}$$

Entonces podemos diseñar una superficie deslizante y una ley de control discontinua por retroalimentación para el sistema (3.61) como en el caso anterior, considerando el estado \mathbf{x}_{i+1} , $i = 1, \ldots, r-1$ como un vector de control ficticio (quasi control) en el $i_{ésimo}$ bloque del sistema. Contrario a la subsección 3.2, vamos a considerar el caso cuando la estructura del sistema (3.59), transformado a la forma (3.61), se presenta por

$$n_1 = n_2 < \ldots < n_r = m.$$
 (3.64)

Este diseño se lleva a cabo de la siguiente forma. Primero, por (3.64) tenemos que $n_1 = n_2$; es decir $\mathbf{B}_1(\mathbf{x}_1, t)$ es cuadrada, entonces $\mathbf{B}_1^{-1}(\mathbf{x}_1, t)$ existe debido a (3.62). Definimos el error del control como

$$\mathbf{z}_1 = \mathbf{x}_1 - \mathbf{r}.\tag{3.65}$$

Derivando (3.65) tenemos

$$\dot{\mathbf{z}}_{1} = \dot{\mathbf{x}}_{1} - \dot{\mathbf{r}}$$

= $\mathbf{f}_{1} (\mathbf{x}_{1}, t) + \mathbf{B}_{1} (\mathbf{x}_{1}, t) \mathbf{x}_{2} + \mathbf{d}_{1} (\mathbf{x}_{1}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t)$ (3.66)

donde $\mathbf{d}_{1}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t) = \mathbf{D}_{1}(\mathbf{x}_{1}, t) \mathbf{w} - \mathbf{g}(\mathbf{r}).$

Elegiendo x_2 como el control ficticio en (3.66) resulta

$$\mathbf{x}_{2} = -\mathbf{B}_{1}^{-1}(\mathbf{x}_{1}, t) \left[\mathbf{f}_{1}(\mathbf{x}_{1}, t) + \mathbf{d}_{1}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t) \right] + \mathbf{B}_{1}^{-1}(\mathbf{x}_{1}, t) \left[-k_{1}\mathbf{z}_{1} + \mathbf{z}_{2} \right]$$
(3.67)

donde z_2 es un vector de variables nuevas de $n_2 \times 1$ y k_1 es una constante positiva.

Ahora el primer bloque transformado con las nuevas coordenadas z_1 , z_2 y con la entrada (3.67) tiene la forma

$$\dot{\mathbf{z}}_1 = -k_1 \mathbf{z}_1 + \mathbf{z}_2 \tag{3.68}$$

A partir de (3.67) se puede obtener la variable z_2 como sigue

$$\mathbf{z}_{2} = \mathbf{f}_{1}(\mathbf{x}_{1}, t) + \mathbf{B}_{1}(\mathbf{x}_{1}, t) \,\mathbf{x}_{2} + \mathbf{d}_{1}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t) + k_{1}(\mathbf{x}_{1} - \mathbf{r}) := \boldsymbol{\phi}_{2}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t) \,.$$
(3.69)

Ahora derivando (3.69) alrededor de las trayectorias de (3.60), (3.61) y (3.63) resulta

$$\dot{\mathbf{z}}_{2} = \overline{\mathbf{f}}_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t \right) + \overline{\mathbf{B}}_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t \right) \mathbf{x}_{3} + \mathbf{d}_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right)$$
(3.70)

donde

$$ar{\mathbf{f}}_2 = rac{\partial \phi_2}{\partial \mathbf{x}_1} \mathbf{f}_1 + rac{\partial \phi_2}{\partial \mathbf{x}_2} \mathbf{f}_2 + rac{\partial \phi_2}{\partial t}, \quad ar{\mathbf{B}}_2 = \mathbf{B}_1 \mathbf{B}_2 \ \mathbf{d}_2 = rac{\partial \phi_2}{\partial \mathbf{x}_1} \mathbf{D}_1 \mathbf{w} + rac{\partial \phi_2}{\partial \mathbf{x}_2} \mathbf{D}_2 \mathbf{w} + rac{\partial \phi_2}{\partial \mathbf{w}} \mathbf{s} + rac{\partial \phi_2}{\partial \mathbf{r}} \mathbf{g}.$$

Se puede observar que el $rango\bar{B}_2 = rango\bar{B}_2 = n_2$. Suponemos ahora que $n_2 < n_3$, entonces la matriz $\bar{B}_2(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, t)$ no es cuadrada, y el control ficticio es \mathbf{x}_3 en (3.70) y se selecciona de manera similar a (3.67)

$$\mathbf{x}_{3} = -\bar{\mathbf{B}}_{2}^{+}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t) \left[\bar{\mathbf{f}}_{2}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t) + \mathbf{d}_{2}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t) \right] + \bar{\mathbf{B}}_{2}^{+}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t) \left[-k_{2}\mathbf{z}_{2} + \mathbf{E}_{2,1}\mathbf{z}_{3} \right]$$
(3.71)

donde \mathbf{z}_3 es el vector de variables nuevas de dimensión $n_3 \times 1$, k_2 es un valor escalar positivo, $\mathbf{\bar{B}}_2^+(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, t)$ denota la pseudo inversa derecha de $\mathbf{\bar{B}}_2(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, t)$, $\mathbf{E}_{2,1} = [\mathbf{I}_{n_2} \ 0]$, y $\mathbf{E}_{2,1} \in \mathbf{R}^{n_2 \times n_3}$, \mathbf{I}_{n_2} es una matriz identidad.

De esta forma, la ecuación (3.70) con (3.71) queda de la forma

$$\dot{\mathbf{z}}_2 = -k_2\mathbf{z}_2 + \mathbf{E}_{2,1}\mathbf{z}_3.$$

Ahora suponemos lo siguiente

H1. Los elementos de la matriz $\mathbf{B}_2(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, t)$ se pueden ordenar de tal forma que la matriz cuadrada

$$ilde{\mathbf{B}}_{3}\left(\mathbf{x}_{1},\mathbf{x}_{2},t
ight):=\left[egin{array}{c} ilde{\mathbf{B}}_{2}\left(\mathbf{x}_{1},\mathbf{x}_{2},t
ight) \ extbf{E}_{2,2} \end{array}
ight]$$

donde la matriz $\mathbf{E}_{2,2} = \begin{bmatrix} 0 & \mathbf{I}_{n_3-n_2} \end{bmatrix}$ tiene rango $n_3, \mathbf{E}_{2,2} \in \mathbf{R}^{(n_3-n_2)\times n_3}, \mathbf{I}_{n_3-n_2}$ es una matriz identidad. Entonces la variable \mathbf{z}_3 se obtiene a partir de (3.71) como

$$\mathbf{z}_{3} = \tilde{\mathbf{B}}_{3}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t) \mathbf{x}_{3} + \begin{bmatrix} \bar{\mathbf{f}}_{2}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t) + \mathbf{d}_{2}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t) + k_{2}\boldsymbol{\phi}_{2}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t) \\ 0 \end{bmatrix} = \boldsymbol{\phi}_{3}(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{x}_{3}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t).$$

$$(3.72)$$

Para el próximo paso se toma la derivada de z_3 y se plantea de la misma forma que en los pasos anteriores.

Entonces siguiendo el procedimiento iterativamente llegamos hasta el i_{mo} paso, i = 3, ..., r - 1. Para el caso $n_i < n_{i+1}$ y bajo el supuesto H1 para las matrices $\bar{\mathbf{B}}_i$, tenemos que el control ficticio es de la forma

$$\begin{aligned} \mathbf{x}_{i+1} &= -\bar{\mathbf{B}}_{i}^{+}\left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t\right) \left[\bar{\mathbf{f}}_{i}\left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t\right) + \mathbf{d}_{i}\left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t\right) \right] \\ &+ \bar{\mathbf{B}}_{i}^{+}\left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t\right) \left[-k_{i}\mathbf{z}_{i} + \mathbf{E}_{i,1}\mathbf{z}_{i+1} \right] \end{aligned}$$

donde la matriz $\bar{\mathbf{B}}_i^+$ denota la pseudo inversa derecha de $\bar{\mathbf{B}}_i = \tilde{\mathbf{B}}_{i-1}\mathbf{B}_i$, y $\mathbf{E}_{i,1} = [\mathbf{I}_{n_i} \ 0]$, $\mathbf{E}_{i,1} \in \mathbf{R}^{n_i \times n_{i+1}}$. \mathbf{I}_{n_i} es una matriz identidad. Las nuevas variables \mathbf{z}_i obtenidas por el procedimiento anterior forman una transformación no lineal de las variables de estado dadas por

$$\begin{aligned} \mathbf{z}_{1} &= \mathbf{x}_{1} - \mathbf{r} := \phi_{1} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{r} \right) \\ \mathbf{z}_{2} &= \mathbf{f}_{1} \left(\mathbf{x}_{1}, t \right) + \mathbf{B}_{1} \left(\mathbf{x}_{1}, t \right) \mathbf{x}_{2} + \mathbf{d}_{1} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) + k_{1} \left(\mathbf{x}_{1} - \mathbf{r} \right) := \phi_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) \\ \mathbf{z}_{3} &= \tilde{\mathbf{B}}_{3} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t \right) \mathbf{x}_{3} + \begin{bmatrix} \bar{\mathbf{f}}_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, t \right) + \mathbf{d}_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) + k_{2} \phi_{2} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) \\ 0 \\ &= \phi_{3} \left(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{2}, \mathbf{x}_{3}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) \\ \mathbf{z}_{i+1} &= \tilde{\mathbf{B}}_{i+1} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t \right) \mathbf{x}_{i+1} + \begin{bmatrix} \bar{\mathbf{f}}_{i} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, t \right) + \mathbf{d}_{i} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) + k_{i} \phi_{i} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) \\ 0 \\ &= \phi_{i+1} \left(\mathbf{x}_{1}, \dots, \mathbf{x}_{i+1}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) \end{aligned}$$

$$(3.73)$$

donde i = 3, ..., r-1, \mathbf{z}_i es un vector de variables nuevas de dimensión $n_i \times 1$, k_i es un valor escalar positivo, $\tilde{\mathbf{B}}_{i+1} = \begin{bmatrix} \bar{\mathbf{B}}_i \\ \mathbf{E}_{i,2} \end{bmatrix}$, $\mathbf{E}_{i,2} = \begin{bmatrix} 0 \ \mathbf{I}_{n_{i+1}-n_i} \end{bmatrix}$, $\mathbf{E}_{i,2} \in \mathbf{R}^{(n_{i+1}-n_i) \times n_{i+1}}$. Entonces, el sistema en las nuevas coordenadas se presenta de la forma

$$\begin{aligned} \dot{\mathbf{z}}_{1} &= -k_{1}\mathbf{z}_{1} + \mathbf{z}_{2} \\ \dot{\mathbf{z}}_{i} &= -k_{i}\mathbf{z}_{i} + \mathbf{E}_{i,1}\mathbf{z}_{i+1} & i = 2, \dots, r-1 \\ \dot{\mathbf{z}}_{r} &= \bar{\mathbf{f}}_{r}\left(\mathbf{z}, \mathbf{x}_{r+1}, t\right) + \bar{\mathbf{B}}_{r}\left(\mathbf{z}, \mathbf{x}_{r+1}, t\right) \mathbf{u} + \mathbf{d}_{r}\left(\mathbf{z}, \mathbf{x}_{r+1}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t\right) \\ \dot{\mathbf{x}}_{r+1} &= \bar{\mathbf{f}}_{r+1}\left(\mathbf{z}, \mathbf{x}_{r+1}, t\right) + \bar{\mathbf{B}}_{r+1}\left(\mathbf{z}, \mathbf{x}_{r+1}, t\right) \mathbf{u} + \bar{\mathbf{D}}_{r+1}\left(\mathbf{z}, \mathbf{x}_{r+1}, t\right) \mathbf{w} \end{aligned}$$
(3.74)

donde $\mathbf{z} = (\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_r)^T \quad \mathbf{\bar{B}} = \mathbf{\tilde{B}}_{r-1}\mathbf{B}_r.$

Ahora se elige la ley de control discontinua como

$$\mathbf{u} = -k_r \bar{\mathbf{B}}_r^{-1} \operatorname{sign}\left(\mathbf{z}_r\right). \tag{3.75}$$

Usando (3.22) como la función de Lyapunov candidata de la misma manera que en la Proposición 1, podemos concluir que el control (3.75) asegura estabilidad de modos deslizantes si

$$k_r \ge \left\| \mathbf{B}_r^{-1} \left(\mathbf{z}, \mathbf{x}_{r+1}, t \right) \mathbf{u}_{eq} \right\|_2$$
(3.76)

donde \mathbf{u}_{eq} es el control equivalente [11] calculado cuando $\dot{\mathbf{z}}_r = 0$ de la siguiente forma:

$$\mathbf{u}_{eq} = -\bar{\mathbf{B}}_{r}^{-1}\left(\mathbf{z}, \mathbf{x}_{r+1}, t\right) \left[\bar{\mathbf{f}}_{r}\left(\mathbf{z}, \mathbf{x}_{r+1}, t\right) + \mathbf{d}_{r}\left(\mathbf{z}, \mathbf{x}_{r+1}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t\right) \right].$$
(3.77)

Sustituyendo (3.77) en (3.74), la dinámica de modos deslizantes sobre la variedad $\mathbf{z}_r = 0$, está gobernada por el sistema de orden reducido

$$\dot{\mathbf{z}}_{1} = -k_{1}\mathbf{z}_{1} + \mathbf{z}_{2}
\dot{\mathbf{z}}_{i} = -k_{i}\mathbf{z}_{i} + \mathbf{E}_{i,1}\mathbf{z}_{i+1} \qquad i = 2, \dots, r-2
\dot{\mathbf{z}}_{r-1} = -k_{r-1}\mathbf{z}_{r-1}
\dot{\mathbf{z}}_{r+1} = \tilde{\mathbf{f}}_{r+1} \left(\mathbf{z}_{1}, \dots, \mathbf{z}_{r-1}, 0, \mathbf{z}_{r+1}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t\right)$$
(3.78)

donde $\mathbf{z}_{r+1} = \mathbf{x}_{r+1}$,

$$\tilde{\mathbf{f}}_{r+1} = \bar{\mathbf{f}}_{r+1} \left(\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_{r-1}, 0, \mathbf{z}_{r+1}, t \right) + \bar{\mathbf{D}}_{r+1} \left(\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_{r-1}, 0, \mathbf{z}_{r+1}, t \right) \mathbf{w} + \bar{\mathbf{B}}_{r+1} \left(\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_{r-1}, 0, \mathbf{z}_{r+1}, t \right) \bar{\mathbf{B}}_r^{-1} \left(\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_{r-1}, 0, \mathbf{z}_{r+1}, t \right) \left[\bar{\mathbf{f}}_r \left(\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_{r-1}, 0, \mathbf{z}_{r+1}, t \right) + \mathbf{d}_r \left(\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_{r-1}, 0, \mathbf{z}_{r+1}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) \right].$$

Ahora haciendo un cambio de variables como $\boldsymbol{\xi}^T = (\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_{r-1})$ y $\boldsymbol{\eta} = \mathbf{z}_{r+1}$, el sistema queda de la siguiente forma

$$\dot{\boldsymbol{\xi}} = \mathbf{A}_1 \boldsymbol{\xi} \tag{3.79}$$

$$\dot{\boldsymbol{\eta}} = \mathbf{q}\left(\boldsymbol{\xi}, \boldsymbol{\eta}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t\right) \tag{3.80}$$

donde $\mathbf{q} = \tilde{\mathbf{f}}_{r+1} \left(\mathbf{z}_1, \dots, \mathbf{z}_{r-1}, 0, \mathbf{x}_{r+1}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) \mathbf{y}$

$$\mathbf{A}_{1} = \begin{bmatrix} -k_{1}\mathbf{I}_{n_{1}} & \mathbf{I}_{n_{1}} & 0 & \cdots & 0 & 0\\ 0 & -k_{2}\mathbf{I}_{n_{2}} & \mathbf{E}_{2,1} & \cdots & 0 & 0\\ \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \vdots\\ 0 & 0 & 0 & \cdots & -k_{r-2}\mathbf{I}_{n_{r}-2} & \mathbf{E}_{r-2,1}\\ 0 & 0 & 0 & \cdots & 0 & -k_{r-1}\mathbf{I}_{n_{r}-1} \end{bmatrix}$$

Se denotan los siguientes dominios como

Entonces, como en la sección anterior, el sistema (3.79) es autónomo, y la matriz A_1 es Hurwitz, por lo que la solución de este sistema está definida como

$$\|\boldsymbol{\xi}(t)\|_{2} \leq h_{1} \|\boldsymbol{\xi}(t_{s})\|_{2} e^{-h_{2}(t-t_{s})}$$
(3.81)

donde

$$h_1 = \sqrt{rac{lpha_{ extsf{max}}\left(\mathbf{P}_1
ight)}{lpha_{ extsf{min}}\left(\mathbf{P}_1
ight)}} \hspace{1cm} extsf{y} \hspace{1cm} h_2 = rac{1}{2 lpha_{ extsf{max}}\left(\mathbf{P}_1
ight)}$$

y \mathbf{P}_1 es una solución definida positiva de la ecuación de Lyapunov

$$\mathbf{P}_1 \mathbf{A}_1 + \mathbf{A}_1^T \mathbf{P}_1 = -\mathbf{Q}_1$$

para $\mathbf{Q}_1 = \mathbf{Q}_1^T > 0$, y t_s es el tiempo de inicio de modos deslizantes.

La dinámica cero del sistema (3.79) y (3.80) se define como la dinámica sobre el subespacio $\{\boldsymbol{\xi} = 0, \boldsymbol{\eta} \subset D_2 \in \mathbf{R}^{n_{r+1}}\}$ como

$$\dot{\boldsymbol{\eta}} = \mathbf{q} \left(0, \boldsymbol{\eta}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right). \tag{3.82}$$

Ahora podemos pronunciar las siguientes hipótesis:

A1. La dinámica de (3.82) converge exponencialmente a un conjunto compacto

$$\|\boldsymbol{\eta}\|_2 \leq b_1$$

A2. El mapeo $\mathbf{q}: D_2 \times [0, \infty) \longrightarrow \mathbf{R}^{n_{r+1}}$ es continuo en tiempo t y localmente Lipschitz en $\boldsymbol{\xi} \neq \boldsymbol{\eta}$ tal que

$$\|\mathbf{q}(\boldsymbol{\xi},\boldsymbol{\eta},\mathbf{w},\mathbf{r},t)-\mathbf{q}(0,\boldsymbol{\eta},\mathbf{w},\mathbf{r},t)\|_{2} \leq L \|\boldsymbol{\xi}\|_{2} \qquad \forall \boldsymbol{\xi} \in D_{1}, \quad \forall \boldsymbol{\eta} \in D_{2}, \quad \forall t \geq t_{0}.$$
(3.83)

donde $b_1 > 0$ y L es una constante de Lipschitz.

Entonces bajo la hipótesis A1 y por el teorema inverso [14], existe una función de Lyapunov $V(\eta, t)$ que satisface

$$c_1 \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2 \le V(\boldsymbol{\eta}, t) \le c_2 \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2$$
 (3.84)

$$\frac{\partial V(\boldsymbol{\eta},t)}{\partial t} + \frac{\partial V(\boldsymbol{\eta},t)}{\partial \boldsymbol{\eta}} \mathbf{q}(0,\boldsymbol{\eta},\mathbf{w},\mathbf{r},t) \le -c_3 \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2$$
(3.85)

$$\left\|\frac{\partial V(\boldsymbol{\eta},t)}{\partial \boldsymbol{\eta}}\right\|_{2} \leq c_{4} \left\|\boldsymbol{\eta}\right\|_{2}$$
(3.86)

para todo

 $\|\boldsymbol{\eta}\|_2 > \mu_1$

en $[0,\infty) \times D_1 \times D_2$, con las constantes positivas c_1 , c_2 , c_3 y c_4 , donde μ_1 está definido por el corolario 5.3 [14] como

$$\mu_1 = b_1 \sqrt{\frac{c_1}{c_2}}.$$

La siguiente proposición [14], establece la estabilidad de la dinámica de modos deslizantes del sistema (3.79) y (3.80).

Proposición 3.3. Supóngase que se cumplen las hipótesis A1 y A2, y

$$\|\boldsymbol{\xi}(t_s)\|_2 < \frac{r_2}{h_1} \sqrt{\frac{c_1}{c_2}} \frac{c_3 \theta}{c_4 L}$$
(3.87)

$$\|\boldsymbol{\eta}(t_s)\|_2 < r_2 \sqrt{\frac{c_1}{c_2}} \tag{3.88}$$

entonces la solución $(\|\boldsymbol{\xi}(t)\|, \|\boldsymbol{\eta}(t)\|)^T$ del sistema (3.79) y (3.80) es uniformemente acotada, y además $\boldsymbol{\xi}(t)$ converge rápidamente exponencialmente a cero.

Prueba. Entonces, al igual que en la sección anterior, procederemos a demostrar que la dinámica cero del sistema converge a un conjunto compacto y la solución de $\boldsymbol{\xi}(t)$ converge exponencialmente a cero. La convergencia exponencial de $\boldsymbol{\xi}(t)$ del subsistema autónomo (3.79) se estableció anteriormente por (3.81). Para mostrar la convergencia de $\boldsymbol{\eta}(t)$ del sistema (3.80), considerando $\boldsymbol{\xi}(t)$ como entrada, usamos la función de Lyapunov $V(\boldsymbol{\eta},t)$ con las propiedades (3.84)-(3.86). La derivada de $V(\boldsymbol{\eta},t)$ a lo largo de las trayectorias de (3.80) es:

$$\begin{split} \dot{V} &= \frac{\partial V}{\partial t} + \frac{\partial V}{\partial \eta} \mathbf{q} \left(\boldsymbol{\xi}, \boldsymbol{\eta}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) \\ &= \frac{\partial V}{\partial t} + \frac{\partial V}{\partial \eta} \mathbf{q} \left(\boldsymbol{\xi}, \boldsymbol{\eta}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) + \frac{\partial V}{\partial \eta} \mathbf{q} \left(0, \boldsymbol{\eta}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right) - \frac{\partial V}{\partial \eta} \mathbf{q} \left(0, \boldsymbol{\eta}, \mathbf{w}, \mathbf{r}, t \right). \end{split}$$

De las propiedades anteriores tenemos que

$$egin{aligned} \dot{V} &\leq -c_3 \left\|m{\eta}
ight\|_2^2 + rac{\partial V}{\partialm{\eta}} \mathbf{q}\left(m{\xi},m{\eta},\mathbf{w},\mathbf{r},t
ight) - rac{\partial V}{\partialm{\eta}} \mathbf{q}\left(0,m{\eta},\mathbf{w},\mathbf{r},t
ight) \ &\leq -c_3 \left\|m{\eta}
ight\|_2^2 + \left\|rac{\partial V}{\partialm{\eta}}
ight\|_2 \left\|\mathbf{q}\left(m{\xi},m{\eta},\mathbf{w},\mathbf{r},t
ight) - \mathbf{q}\left(0,m{\eta},\mathbf{w},\mathbf{r},t
ight)
ight\|_2. \end{aligned}$$

Entonces la derivada de la función de Lyapunov queda

$$\begin{split} V &\leq -c_3 \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2 + c_4 L \|\boldsymbol{\eta}\|_2 \|\boldsymbol{\xi}\|_2 - \theta c_3 \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2 + \theta c_3 \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2 \\ &= -(1-\theta) c_3 \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2 - \|\boldsymbol{\eta}\|_2 (\theta c_3 \|\boldsymbol{\eta}\|_2 - c_4 L \|\boldsymbol{\xi}\|_2) \\ \dot{V} &\leq -(1-\theta) c_3 \|\boldsymbol{\eta}\|_2^2 \qquad 0 < \theta < 1 \end{split}$$

y es negativa en el dominio

$$\|\boldsymbol{\eta}\|_{2} > \frac{c_{4}L}{\theta c_{3}} \|\boldsymbol{\xi}\|_{2} := \mu_{2}(t).$$
(3.89)

En el dominio (3.89) tenemos

$$\dot{V} \le \frac{-\left(1-\theta\right)c_3}{c_2}V$$
у

$$V \leq V(t_s) e^{-\frac{(1-\theta)c_3}{c_2}(t-t_s)}$$

donde $V(t_s)$ es el tiempo inicial donde comienza la dinámica de modos deslizantes. Por lo tanto

$$\|\boldsymbol{\eta}(t)\|_{2}^{2} \leq \frac{1}{c_{1}} V(t) \leq \frac{1}{c_{1}} V(t_{s}) e^{-\frac{(1-\theta)c_{3}}{c_{2}}(t-t_{s})}$$
(3.90)

y usando

$$V\left(t_{s}
ight)\leq c_{2}\left\Vert \boldsymbol{\eta}\left(t_{s}
ight)
ight\Vert _{2}^{2}$$

resulta

$$\|\boldsymbol{\eta}(t)\|_{2} \leq \gamma_{1} \|\boldsymbol{\eta}(t_{s})\|_{2} e^{-\gamma_{2}(t-t_{s})}, \qquad \forall t_{s} \leq t < t_{1}$$
(3.91)

donde $\gamma_1=\sqrt{\frac{c_2}{c_1}}$ y $\gamma_2=\frac{\left(1-\theta\right)c_3}{2c_2}.$

Ahora supongamos que la condición (3.87) de la proposición se cumple. En este caso tenemos

$$\mu_2\left(t\right) < r_2 \sqrt{\frac{c_1}{c_2}}$$

y si además se cumple la condición (3.88), entonces por el corolario 5.3 [14] la solución $\eta(t)$ del sistema (3.79) y (3.80) converge exponencialmente al dominio

$$\|\boldsymbol{\eta}\|_2 \le b_2(t) \qquad \forall t \ge t_1 \tag{3.92}$$

 $\operatorname{con} b_2(t)$ definido como

$$b_{2}\left(t
ight)=\sqrt{rac{c_{1}}{c_{2}}}\mu_{2}\left(t
ight).$$

Notemos que la convergencia (3.92) tiene lugar cuando

$$b_{2}\left(t\right) =b_{1}.$$

Usando (3.89) y (3.81) tenemos

$$b_{2}(t) = \sqrt{\frac{c_{1}}{c_{2}}} \mu_{2}(t) = \sqrt{\frac{c_{1}}{c_{2}}} \frac{c_{4}L}{\theta c_{3}} \|\boldsymbol{\xi}(t)\|_{2} = \bar{h}_{1} \|\boldsymbol{\xi}(t_{s})\|_{2} e^{-h_{2}(t-t_{s})}$$

donde $\bar{h}_1 = \sqrt{\frac{c_1}{c_2}} \frac{c_4 L}{\theta c_3} h_1$. Por lo tanto

$$b_2(t) \longrightarrow 0$$
 cuando $t \longrightarrow \infty$.

Definimos el momento del tiempo t_2 como

$$b_2\left(t\right) < b_1.$$

Entonces

$$\| \boldsymbol{\eta}(t) \|_{2} \leq \gamma_{1} \| \boldsymbol{\eta}(t_{s}) \|_{2} e^{-\gamma_{2}(t-t_{s})}, \quad \forall t_{s} \leq t < t_{2} < t_{1}$$

у

$$\|\boldsymbol{\eta}(t)\|_2 \leq b_1, \quad t \geq t_2,$$

que significa que la solución $\|\eta(t)\|_2$ (3.79) y (3.80) es uniformemente acotada. Esto concluye la prueba.

Los resultados obtenidos los podemos presentar en la siguiente proposición.

Corolario 3.2. Supongamos que se cumplen

A. La condición (3.76)

B. Las hipótesis A1 y A2;

C. Las condiciones de la Proposición 3.3.

Entonces la solución del sistema en lazo cerrado (3.61) y (3.75) es uniformemente acotada, y además el error de control $z_1(t)$ converge exponencialmente a cero.

3.4 Observadores para una clase de sistemas no lineales

En las secciones anteriores se establecen las bases para el diseño de controladores de sistemas, suponiendo que todas las variables de estado de la planta son conocidas. Pero como ya se mencionó, en la práctica sólo se puede medir directamente una parte de los estados de un sistema. Esto aumenta el problema de determinación y observación del vector de estado a través de la información de las variables medidas. En otras palabras, es necesario construir un observador que nos estime la información desconocida del sistema no lineal.

En este trabajo de tesis se utiliza un observador por modos deslizantes de orden completo para estimar estados del sistema.

3.4.1 Observadores con modos deslizantes

A continuación se van a establecer las bases para el diseño de un observador de estados con entradas discontinuas. Estas entradas son funciones de los errores de estimación, donde los modos deslizantes son forzados [11].

Consideremos un sistema no lineal de la forma

$$\dot{\mathbf{x}} = \mathbf{f}\left(\mathbf{x}\right) + \mathbf{B}\mathbf{u} \tag{3.93}$$

con la salida

$$\mathbf{y} = \mathbf{C}\mathbf{x} \tag{3.94}$$

donde $\mathbf{x} \in \mathbf{R}^n$ $\mathbf{u} \in \mathbf{R}^m$ \mathbf{y} $\mathbf{y} \in \mathbf{R}^p$.

Suponemos que

S1. rango C = p

Basado de esta hipótesis, se puede representar el vector de salida (3.94) como

$$\mathbf{y} = \mathbf{C}_1 \mathbf{x}_1 + \mathbf{C}_2 \mathbf{x}_2 \tag{3.95}$$

y separar el sistema (3.93) como

$$\mathbf{x} = \left(\begin{array}{c} \mathbf{x}_1 \\ \mathbf{x}_2 \end{array}\right) \quad \mathbf{f} = \left(\begin{array}{c} \mathbf{f}_1(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2) \\ \mathbf{f}_2(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2) \end{array}\right) \quad \mathbf{B} = \left(\begin{array}{c} \mathbf{B}_1 \\ \mathbf{B}_2 \end{array}\right)$$

donde $\mathbf{x}_1 \in \Re^{n-p}$, $\mathbf{x}_2 \in \Re^p$.y rango $\mathbf{C}_2 = p$.

Entonces el sistema (3.93-3.94) se presenta por las variables x_1 y y de la forma

$$\dot{\mathbf{x}}_1 = \overline{\mathbf{f}}_1(\mathbf{x}_1, \mathbf{y}) + \mathbf{B}_1 \mathbf{u} \tag{3.96}$$

$$\dot{\mathbf{y}} = \overline{\mathbf{f}}_2(\mathbf{x}_1, \mathbf{y}) + \overline{\mathbf{B}}_2 \mathbf{u} \tag{3.97}$$

donde $\overline{f}_1(\mathbf{x}_1, \mathbf{y}) = f_1(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2)_{\mathbf{x}_2 = \mathbf{y} - \mathbf{h}_1(\mathbf{x}_1)}, \ \overline{f}_2(\mathbf{x}_1, \mathbf{y}) = [\mathbf{C}_1 f_1(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2) + \mathbf{C}_2 f_2(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2)]_{\mathbf{x}_2 = \mathbf{C}_2^{-1}(\mathbf{y} - \mathbf{C}_1 \mathbf{x}_1)}, \ \mathbf{y} \text{ la matrix } \mathbf{B}_2 = \mathbf{C}_1 \mathbf{B}_1 + \mathbf{C}_2 \mathbf{B}_2.$

El observador es descrito por las siguientes ecuaciones diferenciales:

$$\hat{\mathbf{x}}_1 = \overline{\mathbf{f}}_1(\hat{\mathbf{x}}_1, \mathbf{y}) + \mathbf{B}_1 \mathbf{u} + \mathbf{L}_1(\mathbf{y})\mathbf{v}$$
(3.98)

$$\hat{\mathbf{y}}_1 = \bar{\mathbf{f}}_2(\hat{\mathbf{x}}_1, \mathbf{y}) + \bar{\mathbf{B}}_2 \mathbf{u} - \mathbf{v}$$
(3.99)

donde $L_1(y)$ es una matriz, y el vector $v \in \Re^p$ es elegido tal que el error entre el vector de salida y y su estimación \hat{y} sea llevado a cero forzando modos deslizantes sobre la variedad $\varepsilon_2 = y - \hat{y} = 0$:

$$v = -l_0 \operatorname{sign}(\mathbf{y} - \hat{\mathbf{y}}) \quad l_0 > 0, \quad l_0 = \operatorname{constante.}$$
 (3.100)

Usando (3.96)-(3.99) y (3.100), la dinámica de los errores de estimación $\varepsilon_1 = \mathbf{x}_1 - \hat{\mathbf{x}}_1$ y $\varepsilon_2 = \mathbf{y} - \hat{\mathbf{y}}$ se pueden despejar de la forma

$$\dot{\varepsilon}_{1} = \bar{\mathbf{f}}_{1}(\varepsilon_{1}, \mathbf{y}) - \mathbf{L}_{1}(\mathbf{y})\mathbf{v}$$

$$\dot{\varepsilon}_{2} = \bar{\mathbf{f}}_{2}(\varepsilon_{1}, \mathbf{y}) - l_{0}\mathbf{sign}(\varepsilon_{2}).$$
(3.101)

Bajo la siguiente condición:

 $l_0 > \left\| \overline{\mathbf{f}}_2(\boldsymbol{\epsilon}_1, \mathbf{y}) \right\|$

el error ε_2 converge a cero en un tiempo finito t_0 . Después de este tiempo, se alcanza el movimiento en modos deslizantes sobre la variedad $\varepsilon_2 = 0$, y tenemos

$$\mathbf{v}(t) = \mathbf{v}_{eq} = (l_0 \operatorname{sign}(\varepsilon_2))_{eq} = \overline{\mathbf{f}}_2(\varepsilon_1, \mathbf{y}) \text{ para } t \ge t_0.$$
(3.102)

Sustituyendo (3.102) en (3.101) obtenemos la ecuación de modos deslizantes de orden reducido

$$\dot{\varepsilon}_1 = \mathbf{f}_1(\boldsymbol{\varepsilon}_1, \mathbf{y}) - \mathbf{L}_1(\mathbf{y}) \overline{\mathbf{f}}_2(\boldsymbol{\varepsilon}_1, \mathbf{y}). \tag{3.103}$$

La matriz $\mathbf{L}_1(\mathbf{y})$ debe ser encontrada para estabilizar el sistema (3.103).

Una clase de sistemas dinámicos donde es posible aplicar este procedimiento de diseño para un observador con modos deslizantes, es la de los sistemas lineales [11]

$$\dot{\mathbf{x}} = \mathbf{A}\mathbf{x} + \mathbf{B}\mathbf{u}$$

$$\mathbf{y} = \mathbf{C}\mathbf{x}$$

$$(3.104)$$

donde $\mathbf{x} \in \mathbf{R}^n$ $\mathbf{u} \in \mathbf{R}^m$ y $\mathbf{y} \in \mathbf{R}^p$ Suponiendo que la hipótesis **S1** se satisface, y usando (3.95), el sistema (3.104) se representa en las variables \mathbf{x}_1 y **y** como:

$$\dot{\mathbf{x}}_1 = \mathbf{A}_{11}\mathbf{x}_1 + \mathbf{A}_{12}\mathbf{y} + \mathbf{B}_1\mathbf{u}$$
(3.105)

$$\dot{\mathbf{y}} = \mathbf{A}_{21}\mathbf{x}_1 + \mathbf{A}_{22}\mathbf{y} + \mathbf{B}_2\mathbf{u}$$
 (3.106)

donde

$$\begin{pmatrix} \mathbf{x}_1 \\ \mathbf{y} \end{pmatrix} = \mathbf{T} \begin{pmatrix} \mathbf{x}_1 \\ \mathbf{x}_2 \end{pmatrix}, \quad \mathbf{T} = \begin{pmatrix} \mathbf{I}_{n-p} & 0 \\ \mathbf{C}_1 & \mathbf{C}_2 \end{pmatrix}, \quad \mathbf{T}\mathbf{A}\mathbf{T}^{-1} = \begin{pmatrix} \mathbf{A}_{11} & \mathbf{A}_{12} \\ \mathbf{A}_{21} & \mathbf{A}_{22} \end{pmatrix} \quad \mathbf{T}\mathbf{B} = \begin{pmatrix} \mathbf{B}_1 \\ \mathbf{B}_2 \end{pmatrix}$$

La transformación de coordenadas es no singular porque det $C_2 \neq 0$.

Probemos el siguiente lema auxiliar:

Lema 3.1. Si el par $\{C, A\}$ es observable, el sistema

$$\dot{\mathbf{x}}_1 = \mathbf{A}_{11}\mathbf{x}_1$$

con el vector de salida

$$\mathbf{z} = \mathbf{A}_{21}\mathbf{x}_1$$

o el par $\{A_{21}, A_{11}\}$ es observable también.

Prueba. Supongamos que esta condición no se cumple. En este caso, la ecuación (3.105), donde y y u son considerados como entradas, se puede representar junto con z en la forma canónica de observabilidad:

$$\dot{\mathbf{x}}_{1}' = \mathbf{A}_{11}' \mathbf{x}_{1}' + \mathbf{A}_{12}' \mathbf{y} + \mathbf{B}_{1}' \mathbf{u}$$

$$(3.107)$$

$$\dot{\mathbf{x}}_{2}'' = \mathbf{A}_{11}'' \mathbf{x}_{1}' + \mathbf{A}_{12}'' \mathbf{y} + \mathbf{B}_{11}'' \mathbf{y} + \mathbf{B}_{12}'' \mathbf{y}$$

$$(3.108)$$

$$\dot{\mathbf{x}}_{1}^{\prime\prime} = \mathbf{A}_{1}^{\prime\prime}\mathbf{x}_{1}^{\prime} + \mathbf{A}_{2}^{\prime\prime}\mathbf{x}_{1}^{\prime\prime} + \mathbf{A}_{22}^{\prime\prime}\mathbf{y} + \mathbf{B}_{1}^{\prime\prime}\mathbf{u}$$
 (3.108)

$$\mathbf{z} = \mathbf{A}_{21}'\mathbf{x}_1',$$

donde $\mathbf{x}_1^T = (\mathbf{x}_1'^T, \mathbf{x}_1''^T)$. El par $\{\mathbf{A}_{21}', \mathbf{A}_{11}'\}$ es observable, y \mathbf{x}_1'' es el subespacio de los estados no observables. De acuerdo a la transformación, (3.106) se tiene

$$\dot{\mathbf{y}} = \mathbf{A}_{21}' \mathbf{x}_1' + \mathbf{A}_{22} \mathbf{y} + \mathbf{B}_2 \mathbf{u}. \tag{3.109}$$

El subespacio \mathbf{x}_1'' puede ser no observable, obviamente, no solamente con respecto a z sino también a y que es la salida del sistema original (3.104) o es equivalente a (3.107)-(3.109). Esta condición contradice la hipótesis del par de observabilidad {**C**, **A**}, por lo tanto, el par {**A**₂₁, **A**₁₁} es observable. Entonces el lema es probado.

Ahora procedemos a diseñar el observador con modos deslizantes. Este observador está descrito por la siguiente ecuación diferencial (similar a (3.99)):

$$\hat{\mathbf{x}}_1 = \mathbf{A}_{11}\hat{\mathbf{x}}_1 + \mathbf{A}_{12}\hat{\mathbf{y}} + \mathbf{B}_1\mathbf{u} - \mathbf{L}_1\mathbf{v}$$
 (3.110)

$$\hat{\mathbf{y}} = \mathbf{A}_{21}\hat{\mathbf{x}}_1 + \mathbf{A}_{22}\hat{\mathbf{y}} + \mathbf{B}_2\mathbf{u} + \mathbf{v}$$
(3.111)

con el vector discontínuo \mathbf{v} elegido como

$$\mathbf{v} = l_0 \operatorname{sign}(\mathbf{y} - \hat{\mathbf{y}}), \qquad l_0 > 0 \tag{3.112}$$

donde $\hat{\mathbf{x}}_1$ y $\hat{\mathbf{y}}$ son los estimados de los estados del sistema, $\operatorname{sign}(\mathbf{e}) = (\operatorname{sign}(e_1), ..., \operatorname{sign}(e_p))^T$

Ahora, la matriz L_1 se puede encontrar tal que la estabilidad del movimiento y la localización de los valores propios en la ecuación con respecto a la diferencia

 $\mathbf{e}_1 = \mathbf{x}_1 - \mathbf{\hat{x}}_1, \quad \mathbf{e}_2 = \mathbf{y} - \mathbf{\hat{y}},$

sean los deseados. Las ecuaciónes para e₁ y e₂ puede obtenerse de (3.105), (3.106) y (3.110)-(3.112) como

$$\dot{\mathbf{e}}_1 = \mathbf{A}_{11}\mathbf{e}_1 + \mathbf{A}_{12}\mathbf{e}_2 + \mathbf{L}_1\mathbf{v} \tag{3.113}$$

$$\dot{\mathbf{e}}_2 = \mathbf{A}_{21}\mathbf{e}_1 + \mathbf{A}_{22}\mathbf{e}_2 - l_0\mathbf{sign}(\mathbf{e}_2).$$
 (3.114)

Y si asumimos una condición inicial con dominio en el espacio $(\mathbf{e}_1, \mathbf{e}_2)$ para un valor dado de l_0 definido como

$$l_0 \geq \|\mathbf{A}_{21}\mathbf{e}_1 + \mathbf{A}_{22}\mathbf{e}_2\|$$

entonces los modos deslizantes siempre ocurrirán en (3.114) sobre la variedad

$$\mathbf{e}_2 = 0.$$
 (3.115)

Usando el método del control equivalente es necesario resolver

$$\dot{\mathbf{e}}_2 = \mathbf{A}_{21}\mathbf{e}_1 + \mathbf{A}_{22}\mathbf{e}_2 - \mathbf{v}_{eq} = 0, \ \mathbf{e}_2 = 0$$

con respecto a v,

$$\mathbf{v} = \mathbf{v}_{eq} = \mathbf{A}_{21}\mathbf{e}_1$$

Sustituyendo esta solución dentro de la ecuación (3.113) y tomando en cuenta (3.115), obtenemos la ecuación de modos deslizantes

$$\dot{\mathbf{e}}_1 = (\mathbf{A}_{11} + \mathbf{L}_1 \mathbf{A}_{21})\mathbf{e}_1. \tag{3.116}$$

Entonces el par $\{A_{21}, A_{11}\}$ es observable, esto es posible eligiendo la matriz L_1 tal que los valores propios de la matriz $(A_{11} + L_1A_{21})$ estén ubicados en el semiplano complejo izquierdo abierto, entonces

$$\lim \mathbf{e}_1 = 0 \qquad \text{cuando } t \to \infty.$$

Como resultado, el observador (3.110)-(3.111) y (3.112) determina el vector \mathbf{x}_1 con exactitud. La estimación $\hat{\mathbf{x}}_2$ del subvector \mathbf{x}_2 queda incluída dentro de \mathbf{x} y se puede obtener como

$$\hat{\mathbf{x}}_2 = -\mathbf{C}_2^{-1}(\mathbf{y} - \mathbf{C}_1 \hat{\mathbf{x}}_1). \tag{3.117}$$

Notar que este método determina x básicamente de una realización con modos deslizantes de orden (n-p).

30 CAPÍTULO 3. CONTROL POR BLOQUES Y OBSERVADOR CON MODOS DESLIZANTES

Capítulo 4

Diseño de control para el motor de inducción

4.1 Introducción

En este capítulo aplicaremos la técnica de control por bloques con modos deslizantes establecida en el capítulo 3, para controlar dos variables del motor de inducción, cuyo modelo fue obtenido en el capítulo 2 el cual incluye saturación magnética. La principal variable que nos interesa controlar es la velocidad del rotor ω_r . Dado que tenemos dos variables de control independientes $u_{\alpha} \ y \ u_{\beta}$, esto nos permite un grado de libertad extra para seleccionar una segunda salida a controlar. En nuestro caso será el módulo del flujo del rotor ρ_1 , por razones que expondremos más adelante.

Como no todos los estados del motor son medibles, por razones económicas o técnicas, se hace necesario diseñar un observador por modos deslizantes que estime los flujos magnéticos del rotor y de magnetización $\lambda_{\alpha r}, \lambda_{\beta r}$ y $\lambda_{m\alpha}, \lambda_{m\beta}$. Además se implementa un observador para el par de carga T_L .

Para aprovechar el grado de libertad extra que se tiene en el control, en este trabajo se calculan dos referencias ρ_{ref} para el módulo del flujo del rotor ρ_1 . Esto, de acuerdo a una estrategia de optimización que reduce pérdidas eléctricas en el motor, mejorando así el desempeño de este dispositivo. También se analiza la estabilidad en cada caso.

4.2 Control de la velocidad

Primero presentamos el modelo de la planta en espacio de estados donde las variables son ω_r , $\lambda_{\alpha r}$, $\lambda_{\beta r}$, $i_{\alpha s}$, $i_{\beta s}$, $\lambda_{m\alpha}$ y $\lambda_{m\beta}$. Dado que la velocidad del rotor que va a controlarse está en grados mecánicos, necesitamos acondicionar nuestro modelo obtenido en el capítulo 2, y esto lo logramos haciendo uso de la siguiente relacion:

$$\omega_r \,_{eléctrica} = n_p \, \omega_r \,_{mecánica}.$$

Entonces redefinimos el modelo del motor de inducción (2.31)-(2.37) como:

$$\frac{d\omega_r}{dt} = c_1 \left(T_e - T_L \right), \ T_e = c_2 (\lambda_{\alpha r} i_{\beta s} - \lambda_{\beta r} i_{\alpha s}) \tag{4.1}$$

$$\frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt} = -n_p \omega_r \lambda_{\beta r} - c_3 \left(\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha} \right) \tag{4.2}$$

$$\frac{d\lambda_{\beta r}}{dt} = n_p \omega_r \lambda_{\alpha r} - c_3 \left(\lambda_{\beta r} - \lambda_{m\beta}\right) \tag{4.3}$$

$$\frac{di_{\alpha s}}{dt} = c_{71} n_p \omega_r \lambda_{\beta r} + c_{81} \lambda_{\alpha r} - c_{81} \lambda_{m\alpha} + (c_{91} - c_5) i_{\alpha s} + (c_4 - c_{61}) u_{\alpha}$$
(4.4)

$$\frac{di_{\beta s}}{dt} = -c_{72}n_p\omega_r\lambda_{\alpha r} + c_{82}\lambda_{\beta r} - c_{82}\lambda_{m\beta} + (c_{92} - c_5)i_{\beta s} + (c_4 - c_{62})u_\beta$$
(4.5)

$$\frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} = L_{ls} \left(-c_{71}n_p \omega_r \lambda_{\beta r} - c_{81}\lambda_{\alpha r} + c_{81}\lambda_{m\alpha} - c_{91}i_{\alpha s} + c_{61}u_\alpha \right)$$
(4.6)

$$\frac{d\lambda_{m\beta}}{dt} = L_{ls} \left(c_{72} n_p \omega_r \lambda_{\alpha r} - c_{82} \lambda_{\beta r} + c_{82} \lambda_{m\beta} - c_{92} i_{\beta s} + c_{62} u_\beta \right)$$

$$\tag{4.7}$$

con los siguientes parámetros:

$$c_{1} = \frac{1}{J_{r}}, \quad c_{2} = \frac{3M}{2L_{r}}n_{p}, \quad c_{3} = \frac{R_{r}}{L_{lr}}, \quad c_{4} = \frac{1}{L_{ls}}, \quad c_{5} = \frac{R_{s}}{L_{ls}},$$

$$c_{61}(\lambda_{m\alpha}) = \frac{M}{d_{1}L_{ls}^{2}}, \quad c_{71}(\lambda_{m\alpha}) = \frac{M}{d_{1}L_{lr}L_{ls}}, \quad c_{81}(\lambda_{m\alpha}) = \frac{MR_{r}}{d_{1}L_{lr}^{2}L_{ls}}, \quad c_{91}(\lambda_{m\alpha}) = \frac{MR_{s}}{d_{1}L_{ls}^{2}},$$

$$c_{62}(\lambda_{m\beta}) = \frac{M}{d_{2}L_{ls}^{2}}, \quad c_{72}(\lambda_{m\beta}) = \frac{M}{d_{2}L_{lr}L_{ls}}, \quad c_{82}(\lambda_{m\beta}) = \frac{MR_{r}}{d_{2}L_{lr}^{2}L_{ls}}, \quad c_{92}(\lambda_{m\beta}) = \frac{MR_{s}}{d_{2}L_{ls}^{2}},$$

con d_1 y d_2 definidos como:

$$d_1(\lambda_{m\alpha}) = 1 + \frac{M}{L_{ls}} + \frac{M}{L_{lr}} + 3c\lambda_{m\alpha}^2 \quad \mathbf{y} \quad d_2(\lambda_{m\beta}) = 1 + \frac{M}{L_{ls}} + \frac{M}{L_{lr}} + 3c\lambda_{m\beta}^2,$$

donde

 $u_{\alpha} = V_{\alpha s}$ y $u_{\beta} = V_{\beta s}$ son los voltajes de estator en coordenadas $(\alpha - \beta)$,

 $i_{\alpha s}$ y $i_{\beta s}$ son las corrientes de estator en coordenadas $(\alpha - \beta)$,

 $\lambda_{\alpha\tau}$ y $\lambda_{\beta\tau}$ son las componentes de los flujos magnéticos del rotor en coordenadas $(\alpha - \beta)$, $\lambda_{m\alpha}$ y $\lambda_{m\beta}$ son las componentes de los flujos de magnetización en coordenadas $(\alpha - \beta)$, $L_{l\tau}$, L_{ls} y M son las inductancias de dispersión de rotor y estator e inductancia de magnetización,

 L_r es la inductancia propia del rotor,

 R_r y R_s son las resistencias de rotor y estator,

- n_p es el número de pares de polos,
- ω_r es la velocidad del rotor,
- J_r es la constante de inercia del rotor,
- T_e es el par electromagnético del motor,
- T_L es el par mecánico de carga.

En base al capítulo 3, el diseño del controlador por modos deslizantes se divide en dos pasos. El primero consiste en formar una variedad deslizante usando la técnica de control por bloques. El segundo en proponer una ley de control discontinua diseñada para hacer esta variedad atractiva.

Suponemos que todos los parámetros, variables de estado y perturbación son conocidos. Más adelante se diseñarán observadores para estimar los flujos variables y el par de carga.

Definamos los errores de control como

$$\mathbf{x}_{1} = \begin{bmatrix} x_{1} \\ x_{2} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \omega_{r} - \omega_{ref} \\ \varphi_{1} - \varphi_{ref} \end{bmatrix}$$
(4.8)

y además las variables

$$\mathbf{x}_2 = \begin{bmatrix} x_3 \\ x_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} i_{\alpha s} \\ i_{\beta s} \end{bmatrix}, \quad \mathbf{x}_3 = \begin{bmatrix} x_5 \\ x_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \lambda_{m\alpha} \\ \lambda_{m\beta} \end{bmatrix}$$

donde φ_1 es el cuadrado de la magnitud del flujo magnético del rotor y está definido por:

$$\varphi_1 = \left|\psi\right|^2 = \lambda_{\alpha r}^2 + \lambda_{\beta r}^2,$$

y ω_{ref} y φ_{ref} son señales de referencia. Suponga que

$$\dot{T}_L = 0. \tag{4.9}$$

Entonces el sistema (4.1)-(4.7) puede ser representado en la cuasi Forma Controlable por Bloques (FCB) con perturbación y dinámica interna (ver capitulo 3):

$$\dot{\mathbf{x}}_1 = \mathbf{f}_1(\mathbf{x}_1) + \mathbf{B}_1(\mathbf{x}_1) \begin{bmatrix} \mathbf{x}_2 \\ \mathbf{x}_3 \end{bmatrix} + \mathbf{d}_1 T_L - \mathbf{w}_1$$
(4.10)

$$\begin{bmatrix} \dot{\mathbf{x}}_2 \\ \dot{\mathbf{x}}_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \mathbf{f}_2(\mathbf{x}) \\ \mathbf{f}_3(\mathbf{x}) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \mathbf{B}_2(\mathbf{x}_3) \\ \mathbf{B}_3(\mathbf{x}_3) \end{bmatrix} \mathbf{u}$$
(4.11)

donde $\mathbf{x} = (\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3)^T$ $\mathbf{w}_1 = (\dot{\omega}_{ref}, \dot{\varphi}_{ref})^T$, $\mathbf{u} = (u_{\alpha}, u_{\beta})^T$, rango $[\mathbf{B}_1(\mathbf{x}_1)] = 2$, rango $[\mathbf{B}_2(\mathbf{x}_3)] = 2$ y rango $[\mathbf{B}_3(\mathbf{x}_3)] = 2$ con los siguientes vectores y matrices:

$$\mathbf{f}_{1} = \begin{bmatrix} f_{1} \\ f_{2} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ -2c_{3}\varphi_{1} \end{bmatrix}, \mathbf{B}_{1} = \begin{bmatrix} -c_{1}c_{2}\lambda_{\beta r} & c_{1}c_{2}\lambda_{\alpha r} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 2c_{3}\lambda_{\alpha r} & 2c_{3}\lambda_{\beta r} \end{bmatrix}$$
$$\mathbf{f}_{2} = \begin{bmatrix} f_{3} \\ f_{4} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} c_{71}n_{p}\omega_{r}\lambda_{\beta r} + c_{81}\lambda_{\alpha r} - c_{81}\lambda_{m\alpha} + (c_{91} - c_{5})i_{\alpha s} \\ -c_{72}n_{p}\omega_{r}\lambda_{\alpha r} + c_{82}\lambda_{\beta r} - c_{82}\lambda_{m\beta} + (c_{92} - c_{5})i_{\beta s} \end{bmatrix}$$
$$\mathbf{f}_{3} = \begin{bmatrix} f_{5} \\ f_{6} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} L_{ls}\left(-c_{71}n_{p}\omega_{r}\lambda_{\beta r} - c_{81}\lambda_{\alpha r} + c_{81}\lambda_{m\alpha} - c_{91}i_{\alpha s}\right) \\ L_{ls}\left(c_{72}n_{p}\omega_{r}\lambda_{\alpha r} - c_{82}\lambda_{\beta r} + c_{82}\lambda_{m\beta} - c_{92}i_{\beta s}\right) \end{bmatrix},$$
$$\mathbf{B}_{2} = \begin{bmatrix} (c_{4} - c_{61}) & 0 \\ 0 & (c_{4} - c_{62}) \end{bmatrix}, \mathbf{B}_{3} = \begin{bmatrix} L_{ls}c_{61} & 0 \\ 0 & L_{ls}c_{62} \end{bmatrix}, \mathbf{B} = \begin{bmatrix} \mathbf{B}_{2} \\ \mathbf{B}_{3} \end{bmatrix}, \mathbf{d}_{1} = \begin{bmatrix} -\frac{1}{J_{r}} \\ 0 \end{bmatrix}.$$

Utilizando la técnica de control por bloques para sistemas con perturbación, se define $\mathbf{z}_1 = \mathbf{x}_1$, con el vector $\mathbf{z}_1 = (z_1, z_2)^T$, introducimos la dinámica deseada $-k_1\mathbf{z}_1 + \mathbf{z}_2$ para el bloque (4.10) obteniendo

$$\mathbf{f}_{1}(\mathbf{x}_{1}) + \mathbf{B}_{1}(\mathbf{x}_{1}) \begin{bmatrix} \mathbf{x}_{2} \\ \mathbf{x}_{3} \end{bmatrix} + \mathbf{d}_{1}T_{L} - \mathbf{w}_{1} = -k_{1}\mathbf{z}_{1} + \mathbf{z}_{2}$$
(4.12)

donde $\mathbf{z}_2 = (z_3, z_4)^T$ es un vector de nuevas variables, y $k_1 > 0$. Entonces de (4.12) podemos proponer el siguiente cambio de variable

$$\mathbf{z}_2 = \mathbf{B}_1 \begin{bmatrix} \mathbf{x}_2 \\ \mathbf{x}_3 \end{bmatrix} + \mathbf{f}_1 + \mathbf{d}_1 T_L - \mathbf{w}_1 + k_1 \mathbf{x}_1.$$

Se requiere que la transformación que estamos utilizando sea no singular, por lo que definimos las siguientes variables:

$$\eta_1 = i_{\alpha s}, \ \eta_2 = i_{\beta s} \ y \ \eta_3 = \lambda_{\alpha r} - \lambda_{m \alpha}.$$

Entonces vamos a representar las ecuaciones (4.10)-(4.11) en las nuevas variables $\mathbf{z} \neq \boldsymbol{\eta}$ definidas como $\mathbf{z} = (\mathbf{z}_1, \mathbf{z}_2)^T \quad \mathbf{z}_1 = (z_1, z_2)^T \quad \mathbf{z}_2 = (z_3, z_4)^T \quad \mathbf{y} \quad \boldsymbol{\eta} = (\eta_1, \eta_2, \eta_3)^T$ Estas nuevas variables representan el medio para obtener una transformación difeomórfica del sistema original al sistema en las nuevas coordenadas de la forma siguiente

ω_r		z_1
$\lambda_{\alpha r}$		z_2
$\lambda_{\beta r}$		z_3
$i_{\alpha s}$	ϕ	z_4
$i_{eta s}$	<i>,</i>	η_1
λ_{mlpha}		η_2
$\lambda_{m\beta}$		η_3

Entonces el sistema original lo expresamos en la forma no lineal controlable por bloques NCB con perturbación y dinámica cero como sigue:

$$\dot{\mathbf{z}}_1 = -k_1 \mathbf{z}_1 + \mathbf{z}_2 \tag{4.13}$$

$$\dot{\mathbf{z}}_2 = \overline{\mathbf{f}}_2(\mathbf{z}_1, \mathbf{z}_2, \boldsymbol{\eta}) + \overline{\mathbf{B}}_2(\mathbf{z}_1)\mathbf{u} + \mathbf{d}_2T_L - k_1\mathbf{w}_1 - \dot{\mathbf{w}}_1$$
(4.14)

$$\dot{\boldsymbol{\eta}} = \mathbf{A}_{\boldsymbol{\eta}} \boldsymbol{\eta} + \mathbf{B}_{\boldsymbol{\eta}}(\mathbf{z}_1) \mathbf{u} + \mathbf{g}_{\boldsymbol{\eta}}(\mathbf{z}, \boldsymbol{\eta})$$
(4.15)

con

$$\begin{split} \bar{\mathbf{f}}_{2} &= \left[\begin{array}{c} \bar{f}_{3} \\ \bar{f}_{4} \end{array} \right], \, \bar{\mathbf{B}}_{2} = \mathbf{B}_{1} \left[\begin{array}{c} \mathbf{B}_{2} \\ \mathbf{B}_{3} \end{array} \right] = \left[\begin{array}{c} c_{1}c_{2}(c_{4} - c_{61})\lambda_{\beta r} & c_{1}c_{2}(c_{4} - c_{62})\lambda_{\alpha r} \\ 2L_{ls}c_{3}c_{61}\lambda_{\alpha r} & 2L_{ls}c_{3}c_{62}\lambda_{\beta r} \end{array} \right] \\ \mathbf{d}_{2} &= \left[\begin{array}{c} -\frac{k_{1}}{J_{r}} \\ 0 \end{array} \right] \quad \bar{f}_{3} = c_{1}c_{2}\left(\lambda_{\alpha r}f_{31} + i\beta_{s}f_{32} - \lambda_{\beta r}f_{33} - i_{\alpha s}f_{34}\right) + k_{1}f_{35}, \\ f_{31} &= -c_{72}n_{p}\omega_{r}\lambda_{\alpha r} + c_{82}\lambda_{\beta r} - c_{82}\lambda_{m\beta} + (c_{92} - c_{5})i_{\beta s}, \, f_{32} = -n_{p}\omega_{r}\lambda_{\beta r} - c_{3}\left(\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha}\right), \\ f_{33} &= c_{71}n_{p}\omega_{r}\lambda_{\beta r} + c_{81}\lambda_{\alpha r} - c_{81}\lambda_{m\alpha} + (c_{91} - c_{5})i_{\alpha s}, \, f_{34} = n_{p}\omega_{r}\lambda_{\alpha r} - c_{3}\left(\lambda_{\beta r} - \lambda_{m\beta}\right), \\ f_{35} &= c_{1}c_{2}(\lambda_{\alpha r}i_{\beta s} - \lambda_{\beta r}i_{\alpha s}), \, \bar{f}_{4} = (k_{1} - 2c_{3})\varphi_{2} + 2c_{3}(\lambda_{\alpha r}\lambda_{m\alpha} + \lambda_{\beta r}\lambda_{m\beta}), \\ \varphi_{2} &= -2c_{3}\varphi_{1} + 2c_{3}\left(\lambda_{\alpha r}\lambda_{m\alpha} + \lambda_{\beta r}\lambda_{m\beta}\right), \\ f_{41} &= L_{ls}\left(-c_{71}n_{p}\omega_{r}\lambda_{\beta r} - c_{81}\lambda_{\alpha r} + c_{81}\lambda_{m\alpha} - c_{91}i_{\alpha s}\right), \\ f_{42} &= L_{ls}\left(c_{72}n_{p}\omega_{r}\lambda_{\alpha r} - c_{82}\lambda_{\beta r} + c_{82}\lambda_{m\beta} - c_{92}i_{\beta s}\right), \\ \mathbf{A}_{\eta} &= diag(-c_{5}, -c_{5}, -c_{3}), \end{split}$$

$$\mathbf{g}(\mathbf{z}, \boldsymbol{\eta}) = \begin{bmatrix} c_{71} n_p \omega_r \lambda_{\beta r} + c_{81} \lambda_{\alpha r} - c_{81} \lambda_{m\alpha} + c_{91} i_{\alpha s} \\ -c_{72} n_p \omega_r \lambda_{\alpha r} + c_{82} \lambda_{\beta r} - c_{82} \lambda_{m\beta} + c_{92} i_{\beta s} \\ -n_p \omega_r \lambda_{\beta r} - L_{ls} \left(-c_{71} n_p \omega_r \lambda_{\beta r} - c_{81} \lambda_{\alpha r} + c_{81} \lambda_{m\alpha} - c_{91} i_{\alpha s} \right) \end{bmatrix}$$

у

$$\mathbf{B}_{\eta}(\mathbf{z}) = \begin{bmatrix} c_4 - c_{61} & 0\\ 0 & c_4 - c_{62}\\ -L_{ls}c_{61} & 0 \end{bmatrix}$$

La segunda parte del diseño es la selección de un control discontinuo, el cual force modos deslizantes sobre la variedad $\mathbf{z}_2 = 0$. La condición para que existan modos deslizantes es equivalente a la condición de estabilidad de la proyección del movimiento sobre el subespacio \mathbf{z}_2 , descrito por (4.14), y será analizada a continuación.

4.2.1 Análisis de estabilidad de modos deslizantes

Sea

$$V = \frac{1}{2} \mathbf{z}_2^T \mathbf{z}_2 \tag{4.16}$$

una función de Lyapunov candidata para el análisis de estabilidad del control por modos deslizantes. Derivando (4.16) sobre las trayectorias del sistema (4.13)-(4.14), obtenemos

$$\dot{V} = \mathbf{z}_2^T (\bar{\mathbf{f}}_2 + \mathbf{d}_2 T_L - k_1 \mathbf{w}_1 - \dot{\mathbf{w}}_1) + \mathbf{z}_2^T \bar{\mathbf{B}}_2 \mathbf{u}.$$
(4.17)

Podemos seleccionar el control u como

$$\mathbf{u} = -U_0 \operatorname{sign}(\bar{\mathbf{z}}_2), \, U_0 > 0 \tag{4.18}$$

con

$$\bar{\mathbf{z}}_2 = \bar{\mathbf{B}}_2^T \mathbf{z}_2 \text{ y } \mathbf{z}_2^T = \bar{\mathbf{z}}_2^T \bar{\mathbf{B}}_2^{-1}$$
(4.19)

Ahora, sustituyendo (4.18) y (4.19) en la ecuación (4.17), obtenemos

 $\dot{V} = \bar{\mathbf{z}}_2^T \bar{\mathbf{B}}_2^{-1} (\bar{\mathbf{f}}_2 + \mathbf{d}_2 T_L - k_1 \mathbf{w}_1 - \dot{\mathbf{w}}_1) - U_0 \|\bar{\mathbf{z}}_2\|_1$

donde $\|\bar{\mathbf{z}}_2\|_1 = \bar{\mathbf{z}}_2^T \operatorname{sign}(\bar{\mathbf{z}}_2).$

Dado que $\|\bar{\mathbf{z}}_2\|_1 \ge \|\bar{\mathbf{z}}_2\|_2$, la derivada

 $\dot{V} \leq - \left\| \bar{\mathbf{z}}_2 \right\|_2 \left(U_0 - \left\| \bar{\mathbf{B}}_2^{-1} (\bar{\mathbf{f}}_2 + \mathbf{d}_2 T_L - k_1 \mathbf{w}_1 - \dot{\mathbf{w}}_1) \right\|_2 \right)$

es definida negativa para

$$U_0 > \left\|\bar{\mathbf{B}}_2^{-1}(\bar{\mathbf{f}}_2 + \mathbf{d}_2 T_L - k_1 \mathbf{w}_1 - \dot{\mathbf{w}}_1)\right\|_2.$$
(4.20)

Obviamente la condición (4.20) se mantiene para todo T_L y ω_{ref} . Por lo tanto, los modos deslizantes son forzados en el sistema en lazo cerrado (4.13-4.15) y (4.18) sobre la variedad $\bar{z}_2 = 0$ en un tiempo finito (ver el capitulo 3). y sobre $z_2 = 0$ ya que la transformación (4.19) es no singular. Una vez que existen los modos deslizantes, el movimiento sobre la variedad deslizante $z_2 = 0$ está gobernada por el sistema cuasi-lineal de quinto orden

$$\dot{\mathbf{z}}_1 = -k_1 \mathbf{z}_1 \tag{4.21}$$

$$\dot{\boldsymbol{\eta}} = \mathbf{A}_{\boldsymbol{\eta}} \boldsymbol{\eta} + \mathbf{g}(\mathbf{z}_1, \boldsymbol{\eta}, T_L, \mathbf{w}_1, \dot{\mathbf{w}}_1)$$
(4.22)

donde $\mathbf{g} = \mathbf{B}_{\eta}(\mathbf{z})\mathbf{u}_{eq}(\mathbf{z}_1, \eta, T_L) + \mathbf{g}_{\eta}(\mathbf{z}_1, \eta, \mathbf{w}_1, \dot{\mathbf{w}}_1)$, con el control equivalente calculando de $\dot{\mathbf{z}}_2 = 0$ como $\mathbf{u}_{eq} = -\bar{\mathbf{B}}_2^{-1}(\bar{\mathbf{f}}_2 + \mathbf{d}_2T_L - k_1\mathbf{w}_1 - \dot{\mathbf{w}}_1)$.

El sistema (4.21) corresponde a la dinámica mecánica linealizada y del flujo del rotor, y ésta es asimptóticamente estable para $k_1 > 0$. Así, el control por modos deslizantes (4.18) se mantiene invariante en el subespacio { $\mathbf{z} = 0, \eta \in \mathbb{R}^3$ }, en el espacio de estados del sistema en lazo cerrado. La dinámica de η sobre este subespacio es una dinámica cero y está gobernada por

$$\dot{\boldsymbol{\eta}} = \mathbf{A}_{\boldsymbol{\eta}} \boldsymbol{\eta} + \mathbf{g}(\mathbf{0}, \boldsymbol{\eta}, T_L, \mathbf{w}_1, \dot{\mathbf{w}}_1). \tag{4.23}$$

Debido a que la matriz \mathbf{A}_{η} es Hurwitz y a que $\mathbf{g}(\mathbf{0}, \boldsymbol{\eta}, T_L, \mathbf{w}_1, \mathbf{\dot{w}}_1)$ es acotada, la solución de (4.23) converge exponencialmente al conjunto compacto definido por T_L , \mathbf{w}_1 y $\dot{\mathbf{w}}_1$ y.como se mencionó en el corolario 3.2 (ver capítulo 3) la solución para el sistema (4.10)-(4.11) en lazo cerrado (4.18) es últimamente uniformemente acotado, y el error de control \mathbf{z}_1 converge exponencialmente a cero.

4.2.2 Limitador de corrientes de arranque del motor

Como es sabido, la corriente de arranque de un motor no debe exceder un valor maximo I_{max} de 3 a 5 veces su valor nominal, ya que de sobrepasar este valor el aislante de los devanados pueden sufrir daño, disminuyendo la eficiencia y la vida útil del motor. Por esta razón se implementa un limitador de corriente por modos deslizantes de la siguiente forma:

$$\mathbf{u}_2 = -U_0 \mathbf{sign}[\mathbf{B}_2^T(\mathbf{x}_3)\mathbf{x}_2], U_0 > 0$$

$$(4.24)$$

cuando $|I_s| > I_{\max}$, $I_s = (i_{\alpha s}, i_{\alpha s})^T$. donde I_{\max} es el valor máximo del modulo de la corriente. En este caso la derivada de $V = \frac{1}{2} \mathbf{x}_2^T \mathbf{x}_2$ sobre las trayectorias del sistema (4.11) con el control (4.24)

$$\begin{split} \dot{V} &= \mathbf{x}_{2}^{T} \mathbf{B}_{2}(\mathbf{x}_{3}) \mathbf{B}_{2}^{-1}(\mathbf{x}_{3}) \mathbf{f}_{2}(\mathbf{x}) - U_{0} \mathbf{x}_{2}^{T} \mathbf{B}_{2}(\mathbf{x}_{3}) \mathbf{sign}[\mathbf{B}_{2}^{T}(\mathbf{x}_{3}) \mathbf{x}_{2}] \\ &\leq \|\mathbf{B}_{2}^{T}(\mathbf{x}_{3}) \mathbf{x}_{2}\|_{2} \|\mathbf{B}_{2}^{-1}(\mathbf{x}_{3}) \mathbf{f}_{2}(\mathbf{x})\|_{2} - U_{0} \|\mathbf{B}_{2}^{T}(\mathbf{x}_{3}) \mathbf{x}_{2}\|_{1} \\ &\leq -\|\mathbf{B}_{2}^{T}(\mathbf{x}_{3}) \mathbf{x}_{2}\|_{2} \left(U_{0} - \|\mathbf{B}_{2}^{-1}(\mathbf{x}_{3}) \mathbf{f}_{2}(\mathbf{x})\|_{2}\right) \end{split}$$

es negativa si

$$U_0 > \left\| \mathbf{B}_2^{-1}(\mathbf{x}_3) \mathbf{f}_2(\mathbf{x}) \right\|_2.$$
(4.25)

Por lo tanto, la norma del vector $[\mathbf{B}_2^T(\mathbf{x}_3(t))\mathbf{x}_2(t)]$ disminuye. Debido a que la matriz $\mathbf{B}_2(\mathbf{x}_3)$ es no singular, la norma del vector $\mathbf{x}_2(t)$ desminuye también.

Quedando entonces la siguiente ley de control compuesta expresada en (4.18) y (4.24):

$$\mathbf{u} = \begin{cases} \mathbf{u}_1 & \text{si } |\mathbf{x}_2| \le I_{\max} \\ \mathbf{u}_2 & \text{si } |\mathbf{x}_2| > I_{\max} \end{cases}$$
(4.26)

donde

$$\mathbf{u}_1 = -U_0 \operatorname{sign}(\bar{\mathbf{B}}_2^T \mathbf{z}_2). \tag{4.27}$$

Cuando ocurre un proceso transitorio, ya sea por perturbaciones o al arranque del motor, el módulo de corriente puede exceder el valor máximo I_{max} , en este caso aplicamos el control (4.24) con lo cual bajo la condición (4.25) aparecen modos deslizantes sobre la variedad

$$|\mathbf{x}_2| - I_{\max} = 0,$$

donde el par eléctrico será máximo, con lo que las corrientes del estator no sobrepasarán el valor límite I_{max} . Una vez pasado el transitorio el módulo de la corriente disminuye su valor tal que $|\mathbf{x}_2| < I_{\text{max}}$, en este caso aplicamos el control \mathbf{u}_1 (4.27), y bajo la condición (4.20) hay modos deslizantes sobre la variedad

$$z_2 = 0.$$

El movimiento en modos deslizantes sobre esta variedad es asintóticamente estable como se demostró anteriormente. Como resultado, tenemos lim $\mathbf{z}_1(t) = 0$. Entonces el error de control (4.8) tiende exponencialmente a cero.

4.3 Diseño del observador

Suponemos que las corrientes del estator $i_{\alpha s}$ e $i_{\beta s}$ y la velocidad ω_r son medibles. El problema ahora es la estimación de los flujos del rotor $\lambda_{\alpha r}$ y $\lambda_{\beta r}$, los flujos de magnetización $\lambda_{m\alpha}$ y $\lambda_{m\beta}$ y el par de carga T_L .

4.3.1 Observador de flujos con modos deslizantes

Para la estimación de los flujos usamos la técnica de diseño de observadores con entradas discontinuas que se propone en el capitulo 3. El modelo del motor de inducción (4.2)-(4.7) puede ser reescrito en la forma (3.96) y (3.97) como

$$\frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt} = -n_p \omega_r \lambda_{\beta r} - c_3 \left(\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha}\right) \tag{4.28}$$

$$\frac{d\lambda_{\beta r}}{dt} = n_p \omega_r \lambda_{\alpha r} - c_3 \left(\lambda_{\beta r} - \lambda_{m\beta}\right) \tag{4.29}$$

$$\frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} = F_1 \tag{4.30}$$

$$\frac{d\lambda_{m\beta}}{dt} = F_2 \tag{4.31}$$

$$\frac{di_{\alpha s}}{dt} = c_4 V_{\alpha s} - c_5 i_{\alpha s} - c_4 F_1 \tag{4.32}$$

$$\frac{di_{\beta s}}{dt} = c_4 V_{\beta s} - c_5 i_{\beta s} - c_4 F_2, \tag{4.33}$$

donde

$$F_1 = L_{ls} \left(-c_{71} n_p \omega_r \lambda_{\beta r} - c_{81} \lambda_{\alpha r} + c_{81} \lambda_{m\alpha} - c_{91} i_{\alpha s} + c_{61} V_{\alpha s} \right)$$

у

$$F_2 = L_{ls} \left(c_{72} n_p \omega_r \lambda_{\alpha r} - c_{82} \lambda_{\beta r} + c_{82} \lambda_{m\beta} - c_{92} i_{\beta s} + c_{62} V_{\beta s} \right)$$

Entonces en este caso el vector de la salida es $\mathbf{y} = (i_{\alpha s}, i_{\beta s})^T$ y el vector que es necesario estimar es $\mathbf{x}_1 = (\lambda_{\alpha r}, \lambda_{\beta r}, \lambda_{m\alpha}, \lambda_{m\beta})^T$. El observador propuesto para estimar los flujos tiene la siguiente forma:

$$\frac{d\hat{\lambda}_{\alpha r}}{dt} = -n_p \omega_r \hat{\lambda}_{\beta r} - c_3 \left(\hat{\lambda}_{\alpha r} - \hat{\lambda}_{m\alpha} \right)$$
(4.34)

$$\frac{d\hat{\lambda}_{\beta r}}{dt} = n_p \omega_r \hat{\lambda}_{\alpha r} - c_3 \left(\hat{\lambda}_{\beta r} - \hat{\lambda}_{m\beta} \right)$$
(4.35)

$$\frac{d\hat{\lambda}_{m\alpha}}{dt} = l_0 v_1 \tag{4.36}$$

$$\frac{d\hat{\lambda}_{m\beta}}{dt} = l_0 v_2 \tag{4.37}$$

$$\frac{d\hat{i}_{\alpha s}}{dt} = c_4 V_{\alpha s} - c_5 i_{\alpha s} - v_1 \tag{4.38}$$

$$\frac{d\hat{i}_{\beta s}}{dt} = c_4 V_{\beta s} - c_5 i_{\beta s} - v_2 \tag{4.39}$$

donde $\hat{\lambda}_{\alpha r}$, $\hat{\lambda}_{\beta r}$, $\hat{\lambda}_{m\alpha}$, $\hat{\lambda}_{m\beta}$, $\hat{\imath}_{\alpha s}$ e $\hat{\imath}_{\beta s}$ son las estimaciones de flujos y de corrientes y l_0 es un parámetro que definiremos más adelante. Elegimos las entradas del observador v_1 y v_2 usando el control unitario [11], como

$$v_1 = -l_1 \frac{\varepsilon_{\alpha s}}{|\varepsilon_{\alpha s}| + \delta} \quad y \quad v_2 = -l_2 \frac{\varepsilon_{\beta s}}{|\varepsilon_{\beta s}| + \delta} \tag{4.40}$$

con l_1 y $l_2 > 0$ y δ es una pequeña constante. La estabilidad del observador (4.34)-(4.39) con las entradas (4.40) puede ser analizada examinando las dinámicas de los errores de estimación de flujos $\varepsilon_{\alpha r} = \lambda_{\alpha r} - \hat{\lambda}_{\alpha r}$, $\varepsilon_{\beta r} = \lambda_{\beta r} - \hat{\lambda}_{\beta r}$, $\varepsilon_{m\alpha} = \lambda_{m\alpha} - \hat{\lambda}_{m\alpha}$, $\varepsilon_{m\beta} = \lambda_{m\beta} - \hat{\lambda}_{m\beta}$, y de corrientes $\varepsilon_{\alpha s} = i_{\alpha s} - \hat{i}_{\alpha s}$ y $\varepsilon_{\beta s} = i_{\beta s} - \hat{i}_{\beta s}$. Entonces de (4.28)-(4.40) tenemos que

$$\dot{\varepsilon}_{\alpha r} = -n_p \omega_r \varepsilon_{\beta r} - c_3 \left(\varepsilon_{\alpha r} - \varepsilon_{m\alpha} \right) \tag{4.41}$$

$$\dot{\varepsilon}_{\beta r} = n_p \omega_r \varepsilon_{\alpha r} - c_3 \left(\varepsilon_{\beta r} - \varepsilon_{m\beta} \right) \tag{4.42}$$

$$\dot{\varepsilon}_{m\alpha} = F_1 - l_0 v_1 \tag{4.43}$$

$$\dot{\varepsilon}_{m\beta} = F_2 - l_0 v_2 \tag{4.44}$$

$$\dot{\varepsilon}_{\alpha s} = -c_4 F_1 + v_1, \quad v_1 = -l_1 \frac{\varepsilon_{\alpha s}}{|\varepsilon_{\alpha s}| + \delta}$$

$$(4.45)$$

$$\dot{\varepsilon}_{\beta s} = -c_4 F_2 + v_2, \quad v_2 = -l_2 \frac{\varepsilon_{\beta s}}{|\varepsilon_{\beta s}| + \delta}.$$
(4.46)

Si $l_1 > |c_4F_1|$, y $l_2 > |c_4F_2|$, entonces ocurrirán modos deslizantes en (4.45) y (4.46) sobre

$$\varepsilon_{\alpha s} = 0$$
 y $\varepsilon_{\beta s} = 0$

después de un tiempo finito. Por lo tanto, después de este tiempo, tenemos

$$\begin{aligned} \dot{\varepsilon}_{\alpha s} &= -c_4 F_1 + v_1 = 0\\ \dot{\varepsilon}_{\beta s} &= -c_4 F_2 + v_2 = 0. \end{aligned}$$

Resolviendo estas ecuaciones sobre $v_1 \ge v_2$, obtenemos

$$v_1 = v_{1eq} = c_4 F_1 \tag{4.47}$$

$$v_2 = v_{2eq} = c_4 F_2 \tag{4.48}$$

Sustituimos (4.47) y (4.48) en (4.43)-(4.44), y definimos el parámetro $l_0 = \frac{1}{c_4}$. Entonces las dinámicas de los errores de estimación de flujos (4.41)-(4.44) están gobernadas por

$$\begin{split} \dot{\varepsilon}_{\alpha r} &= -n_p \omega_r \varepsilon_{\beta r} - c_3 \left(\varepsilon_{\alpha r} - \varepsilon_{m\alpha} \right), \\ \dot{\varepsilon}_{\beta r} &= n_p \omega_r \varepsilon_{\alpha r} - c_3 \left(\varepsilon_{\beta r} - \varepsilon_{m\beta} \right), \\ \dot{\varepsilon}_{m\alpha} &= 0 \\ \dot{\varepsilon}_{m\beta} &= 0. \end{split}$$

Es evidente que este sistema es estable. Los valores estimados obtenidos en (4.34)-(4.39) son utilizados en la ley de control (4.26), (4.24) y (4.27) reemplazando a las variables reales.

4.3.2 Observador del par de carga T_L

Suponiendo que tenemos información sobre los flujos $\lambda_{\alpha r}$ y $\lambda_{\beta r}$ a partir de (4.34)-(4.39), el observador de la carga puede ser diseñado como sigue

$$\frac{d\hat{\omega}_r}{dt} = c_1 \left(c_2 (\lambda_{\alpha r} i_{\beta s} - \lambda_{\beta r} i_{\alpha s}) - \hat{T}_L \right) + l_3 (\omega_r - \hat{\omega}_r)$$
(4.49)

$$\frac{d\hat{T}_L}{dt} = l_4(\omega_r - \hat{\omega}_r) \tag{4.50}$$

donde $\hat{\omega}_r$ y \hat{T}_L son los valores estimados. El sistema de errores de estimación $\varepsilon_{\omega_r} = \omega_r - \hat{\omega}_r$ y $\varepsilon_{T_L} = T_L - \hat{T}_L$ se puede obtener de (4.1), (4.9), (4.49) y (4.50), como

$$\dot{\varepsilon}_{\omega_r} = -l_3 \varepsilon_{\omega_r} - c_1 \varepsilon_{T_L}$$

 $\dot{\varepsilon}_{T_L} = -l_4 \varepsilon_{\omega_r}.$

Las ganancias del observador l_3 y l_4 son elegidas tal que el sistema lineal de errores de estimación sea asintoticamente estable.

4.4 Algoritmos de cuasi optimización del desempeño del controlador

En esta sección proponemos dos algoritmos para optimizar el funcionamiento del sistema de control, reduciendo pérdidas eléctricas en el motor. Para esto, definiremos dos señales de referencia ψ_{ref} para el módulo del flujo del rotor ρ_1 , que realicen un mejor desempeño que cuando ψ_{ref} se elige arbitrariamente como un valor constante.

4.4.1 Algoritmo de control para el ángulo α .

Conocemos que la eficiencia de un motor determinado es fuertemente influenciada por el par electromecánico que produce, el cual puede expresarse como

$$T_e = c_2(\lambda_{lpha r} i_{eta s} - \lambda_{eta r} i_{lpha s}),$$

o también en estado estable como

$$T_e = I_s \psi_r sen(\alpha) \tag{4.51}$$

donde α es el ángulo entre el módulo de corriente del estator I_s y el módulo del flujo del rotor ψ_r , los cuales están definidos como sigue:

$$I_s = \sqrt{i_{\alpha s}^2 + i_{\beta s}^2}$$
$$\psi_r = \sqrt{\lambda_{\alpha r}^2 + \lambda_{\beta r}^2}.$$

A continuación se propone un valor de referencia para la magnitud del flujo del rotor ψ_r

$$\psi_{ref} = \frac{T_L}{I_s} \tag{4.52}$$

cuyo objetivo es mantener el ángulo α en (4.51) a 90°. Esta señal de referencia trae como beneficio obtener en estado estable el máximo valor de par electromagnético para un módulo de corriente del estator I_s y un módulo del flujo del rotor ψ_r dados, lo que significa un mejor desempeño en el motor. Para suavizar la señal de referencia (4.52), elegimos la referencia φ_{ref} en (4.8) como la salida de un filtro de primer orden

$$\tau \dot{\varphi}_{ref} + \varphi_{ref} = \psi_{ref}^2, \ \psi_{ref} = \frac{T_L}{I}$$

con una pequeña constante de tiempo τ .

A continuación proponemos otro valor de referencia para el módulo del flujo del rotor que disminuye las corrientes del estator para una carga dada.

4.4.2 Un algoritmo heurístico para disminuir la magnitud de la corriente del estator.

Para obtener un flujo de referencia que disminuya las corrientes demandadas por el motor, se hacen simulaciones para diferentes valores del motor como son, las referencias de la velocidad y del flujo del rotor, además de la carga del motor. Entonces, para cada una de estás combinaciones, se obtiene la demanda de corriente mínima. Estos resultados se muestran en la tabla 4.1

Tabla	4.1	Seña	les	de	refe	rencia	variable.
	u	Tef	T	r.	I.	Vnot	

wrej	- L	1 S	4 ref
150	2	2.9	0.3
150	4	5	0.4
150	6	7	0.5
100	2	2.7	0.3
100	4	5	0.4
100	6	6.7	0.42
50	2	2.6	0.3
50	4	4.6	0.4
50	6	6.8	0.49

En la tabla 4.1 observamos que los valores para el flujo de referencia ψ_{ref} con los que se obtiene una demanda de corriente mínima dada una carga, aproximadamente coinciden para las diferentes velocidades de referencia, por lo que se consideró una velocidad constante de 100 rad/seg, variando la carga T_L de 1 a 6 Nm obteniendo los valores mostrados en la tabla 4.2.

Tabla 4.2 Obtención del módulo de corriente mínimo.

ω_{ref}	T_L	1	ψ_{ref}
100	1	1.7	0.2
100	2	2.8	0.3
100	3	3.8	0.3
100	4	4.9	0.4
100	5	5.8	0.41
100	6	6.6	0.42

Finalmente calculamos una función que se aproxime a estos valores, dando como resultado la siguiente expresión, la cual depende de la carga aplicada al motor:

 $\psi_{ref} = aT_L^b \tag{4.53}$

donde

a = 0.20988b = 0.41069corr = 0.96349n = 2.03

En el capítulo siguiente comparamos las respuestas obtenidas con una señal de referencia arbitraria para ρ_1 y con las propuestas en esta tesis.

Capítulo 5

Resultados del sistema de control

5.1 Introducción

En este capítulo se presentan los resultados de las simulaciones de la dinámica del motor de inducción, así como de la respuesta en lazo cerrado utilizando el controlador por modos deslizantes desarrollado en el capítulo 4. Los resultados nos demuestran la efectividad del algoritmo de control propuesto. Se mostrará la dinámica de la máquina con y sin saturación, y sus efectos.

Las simulaciones fueron hechas en simulink de matlab, con un paso de integración de 1×10^{-4} segundos con la técnica de integración de Dormand-Prince.

5.1.1 Parámetros de la máquina

La potencia del motor es de 0.25 C.P., con una frecuencia de alimentación de 60 Hz y un voltaje rms de 220/440 V.

Los valores de los parámetros eléctricos y mecánicos del motor son los siguientes: $R_s = 14\Omega$, $R_r = 10.1\Omega$, $L_s = 0.4H$, $L_r = 0.4128H$, M = 0.377H, $J = 0.01Kgm^2$, $n_p = 2$. Donde L_s y L_r son las inductancias propias de estator y de rotor respectivamente, y están definidas como $L_s = L_{ls} + M$, $L_r = L_{lr} + M$. El valor de c = 15 nos sirve para aproximar la curva de saturación del motor.

5.2 Dinámica del motor

5.2.1 Dinámica del motor sin saturación

En las Figuras 5.1-5.3 se muestra la dinámica de las variables del motor sin tomar en cuenta la saturación magnética.

En la Figura 5.1 observamos que la velocidad del motor w_r alcanza su valor nominal de 188.5 rad/seg en un tiempo de 1.2 seg con una carga inicial de $T_L = 0$ Nm, que al ser incrementada a 1 Nm en 1.5 seg, origina una disminución en la velocidad del motor. El módulo del flujo del rotor fmod1 y de la corriente del estator imod también se ven afectados por la carga T_L y alcanzan un valor constante depués de que el motor alcanza el estado estacionario.

Los flujos magnéticos del rotor far y fbr y los de magnetización fma y fmb se muestran en la Figura 5.2. Además, observamos que las corrientes del estator y del rotor *ias*, *ibs* e *iar*, *ibr* aumentan al aplicar la carga; mientras que las corrientes de magnetización *ima* e *imb* disminuyen como se muestra en la Figura 5.3, donde podemos observar la curva de magnetización, la cual es lineal, es decir que no existe saturación magnética. En esta Figura se presentan los voltajes aplicados a las terminales del estator V1 y V2 los cuales son señales senoidales con una amplitud de 180 V y una frecuencia de 60 Hz.



Figura 5.1: Módulos de flujo y corriente sin saturación.



Figura 5.2: Dinámica de flujos y corrientes sin saturación.



Figura 5.3: Curva de magnetización sin saturación.

5.2.2 Dinámica del motor con saturación

Cuando incluimos la saturación magnética en el modelo, se observan cambios en el comportamiento del motor; por ejemplo en la Figura 5.4 el módulo del flujo del rotor fmod1 disminuye al incluir saturación, mientras que el módulo de la corriente aumenta. La velocidad del rotor permanece prácticamente sin cambios al igual que el par electromecánico del motor T_e^1 En comparación con el caso lineal, en la Figura 5.5 observamos una disminución en la amplitud de los flujos magnéticos y un incremento en las corrientes, lo cual indica que el efecto de saturación magnética disminuye los campos magnéticos. En la Figura 5.6 se tiene el mismo voltaje de alimentación; las corrientes de magnetización son mayores que cuando no se tiene saturación magnética y la curva de magnetización es no lineal.



Figura 5.4: Módulos de flujo y corriente con saturación.

 $^{^{1}}$ Se observa ruido debido a las altas no linealidades que son incluidas en la simulación y al paso de integración el cual debería ser lo suficientemente pequeño para quitar este ruido.



Figura 5.5: Dinámica de flujos y corrientes con saturación.



Figura 5.6: Curva de magnetización con saturación.

5.3 Respuesta en lazo cerrado

A continuación se presenta la respuesta en lazo cerrado, teniendo todos los estados disponibles.

En las Figuras 5.7-5.9 se muestra la efectividad de nuestro algoritmo de control con sus ganancias ajustadas de la manera siguiente: $k_1 = 10000$ y $U_0 = 220$ V.

En la Figura 5.7 se observa que la velocidad de referencia wref es alcanzada en un tiempo aproximado de 0.11 segundos, teniendo una carga constante T_L de 1 Nm. La referencia del módulo del flujo del rotor fmodref, tiene un valor arbitrario fijo de 0.15 Wb^2 , que es alcanzado satisfactoriamente. También podemos observar el módulo de la corriente del motor imod, que se mantiene prácticamente constante cuando el motor está en estado estacionario.

En la Figura 5.8 vemos los flujos de rotor far, fbr y de magnetización fma, fmb al igual que las corrientes del estator *ias*, *ibs* y del rotor *iar*, *ibr*. En todos estos casos vemos que las componentes del eje β están desfasadas 90° de las componentes del eje α .

5.3. RESPUESTA EN LAZO CERRADO

En la Figura 5.9 tenemos las variables de control discontinuo u_1 y u_2 , las corrientes de magnetización y la curva de saturación así como la variedad de deslizamiento \bar{z}_2 .



Figura 5.7: Seguimiento de señales de referencia.



Figura 5.8: Dinámica de flujos y corrientes.



Figura 5.9: Entradas de control.

5.3.1 Limitador de corrientes

En las Figuras 5.10-5.11 se muestra la efectividad al usar el limitador de corriente desarrollado en el capítulo 4.

En la Figura 5.10 podemos ver cómo la corriente de arranque sobrepasa el valor máximo permitido que es de 16 ampers, que representa 5 veces su corriente nominal, alcanzando un valor pico de 28 ampers, lo que podría ocasionar un daño en el aislamiento del motor. La velocidad de referencia es seguida satisfactoriamente y en un tiempo relativamente rápido de 0.06 segundos. El par eléctrico tiene un valor pico de 27.8 Nm y se estabiliza en el valor de la carga T_L que es de 10 Nm. Se muestran también las entradas de control u_1 y u_2 que conmutan entre ±440 volts.

Al aplicar en el control el limitador de corrientes mencionado en (4.24), obtenemos buen resultado en el seguimiento de la velocidad de referencia w_{ref} como se muestra en la Figura 5.11, aunque ésta es alcanzada en 0.14 segundos, 0.08 segundos más tarde que en el primer caso. Las corrientes de arranque son mantenidas por debajo del límite I_{max} , lo cual representa una protección para el motor. El valor pico del par eléctrico se reduce a 19.5 Nm con la misma carga aplicada; los controles u_1 y u_2 conservan la magnitud de sus valores pero aumentan su frecuencia de conmutación para poder controlar las variables w_r y fmod1.



Figura 5.10: Corrientes del estator sin limitar.



Figura 5.11: Corrientes del estator limitadas.

5.3.2 Control para el ángulo α

Con base en los conceptos descritos en el capítulo 4, en la parte de optimización del desempeño del controlador, primero presentamos los resultados del control para mantener el ángulo α a 90° y posteriormente el control que reduce el módulo de la corriente I_s .

Recordamos que los módulos de flujo y corriente están dados de la siguiente forma:

$$I_s = \sqrt{i_{lpha s}^2 + i_{eta s}^2}, \; \psi_r = \sqrt{\lambda_{lpha r}^2 + \lambda_{eta r}^2}$$

Los parámetros del motor y las ganancias del controlador mantienen los mismos valores.

En la Figura 5.12 vemos que la velocidad de referencia es seguida por la velocidad del rotor cuando se aumenta la carga de 1 a 2 Nm. También podemos observar que el módulo del flujo de referencia fmodref es seguido por fmod1, el cual varia dependiendo de la carga aplicada a la flecha del motor y del módulo de la corriente imod. En la Figura 5.13 se muestran los flujos del rotor y de magnetización junto con las corrientes del estator. También podemos ver como el ángulo α se mantiene cerca de los $90^{\circ} = \frac{\pi}{2} = 1.5708 \ rad$. Finalmente en la Figura 5.14 vemos los controles u_1 y u_2 , las corrientes de magnetización junto con su curva y la variedad deslizante.



Figura 5.12: Flujo de referencia para el control del ángulo α .



Figura 5.13: Dinámica del ángulo α .



Figura 5.14: Entradas de control.

5.3.3 Algoritmo para disminuir I_s .

Como se describe en el capítulo 4, buscamos un φ_{ref} que disminuya la corriente demandada por el motor a la fuente de alimentación. Con este propósito, se realizaron simulaciones bajo diferentes condiciones de carga y valores de referencia para la velocidad del rotor y para el módulo del flujo del rotor. De esta manera,

se determinaron los valores del φ_{ref} que ofrecen valores mínimos de la corriente del estator I_s , dadas las condiciones descritas.

Los resultados se muestran en las Figuras 5.15-5.16, en donde puede observarse que no hay gran diferencia respecto a la selección de la velocidad de referencia; por lo que ésta se elige a 100 rad/seg. Entonces variamos la carga T_L de 1 a 6 Nm y el flujo de referencia en escalones como se muestra en la Figura 5.17.

Del análisis de los resultados se determinó una expresión para φ_{ref} , ecuación (4.53), en términos de la carga T_L . Las gráficas donde se muestra la efectividad de este algoritmo se presentan en las Figuras (5.18-5.21) donde tenemos que en la Figura 5.18 ω_r sigue a ω_{ref} para diferentes valores de la carga T_L . Los cambios de carga modifican φ_{ref} (fmodref) el cual es seguido por φ_1 (fmod1), manteniendo un valor bajo para I_s (*i* mod). En las Figuras 5.19-5.20 se muestran la dinámica de las corrientes y flujos, así como las entradas de control y la variedad de deslizamiento. En la Figura 5.21 se compara la magnitud de la corriente I, utilizando el flujo de referencia en escalones y el flujo de referencia propuesto.

El desempeño de los dos algoritmos de optimización para una $\omega_{ref} = 100 \text{ rad/seg y una carga } T_L = 2 \text{ Nm}$, se observa en la Figura 5.12, donde el módulo de la corriente es de 4.25 ampers aproximadamente, con un flujo de referencia de 0.48 Wb; mientras que en la Figura 5.18 estos valores son de 2.8 ampers y 0.28 Wb respectivamente, lo que demuestra la efectividad del control para reducir el módulo de la corriente del estator.



Figura 5.15: Señales de referencia variable 1.



Figura 5.16: Señales de referencia variable 2.



Figura 5.17: Obtención de la corriente mínima.



Figura 5.18: Seguimiento de las señales de referencia.



Figura 5.19: Dinámica de flujos ycorrientes.



Figura 5.20: Entradas de control.



Figura 5.21: Comparación de flujos de referencia.

5.4 Observador de estados y del par de carga

Las ganancias del observador las ajustamos a $l_1 = l_2 = 8000$, $l_3 = 500$ y $l_4 = -500$, el valor de delta es $\delta = 0.00001$. Todas las condiciones iniciales del motor y del observador son cero.

En la Figura 5.22 vemos que ω_{τ} es seguido por su estimado con un error de seguimiento muy pequeño al igual que la carga T_L y su estimado T_{Lo} . En la Figura 5.23 se muestran los flujos magnéticos y sus estimados. Las entradas del observador se muestran en la Figura 5.24 donde se puede ver que son discontinuas. Finalmente en la Figura 5.25, vemos los errores de seguimiento de los flujos magnéticos.²

²Los errores de observación de corrientes de estator deben ser cero, ya que éstas se pueden medir. Sin embargo es díficil llevarlos a cero debido a las entradas discontinuas vv1 y vv2 y a las dinámicas no lineales del sistema. El observador por modos deslizantes nos permite tener muy buenas aproximaciones de los valores reales.



Figura 5.22: Estimación de la velocidad del rotor y de la carga.



Figura 5.23: Estimación de flujos.



Figura 5.25: Errores de estimación.

5.5 Respuesta en lazo cerrado con los estados estimados

A continuación se presenta la respuesta en lazo cerrado introduciendo al controlador los estados estimados por el observador.

En la Figura 5.26 la velocidad de referencia ω_{ref} es seguida por la velocidad del rotor ω_r y su estimado ω_{ro} . De igual manera, el flujo de referencia del rotor φ_{ref} es seguido por fmod1, que está calculado utilizando los flujos del rotor estimados. Se observa un transitorio en el módulo del flujo y en el par, debido al cambio de referencia en la velocidad.

En la Figura 5.27 tenemos los flujos de rotor y sus estimados, además de las corrientes del estator, que son mantenidas por debajo del valor máximo; se puede observar una reducción en la frecuencia de los flujos y de las corrientes al disminuir la velocidad del rotor.

En la Figura 5.28 se muestran los flujos de magnetización en los ejes $\alpha y \beta y$ sus estimados, así como las entradas discontinuas del observador. Las entradas de control, las corrientes y la curva de magnetización,

junto con la variedad deslizante son mostradas en la Figura 5.29, donde se observa un transitorio debido al cambio de velocidad. En la Figura 5.30 se muestran los errores de estimación de los flujos magnéticos.



Figura 5.26: Seguimiento de las señales de referencia.



Figura 5.27: Dinámica de flujos y corrientes.



Figura 5.28: Entradas del observador.



Figura 5.29: Entradas de control.



Figura 5.30: Errores de estimación.

5.5.1 Robustez del controlador

En la Figura 5.31 se muestra un aumento en la resistencia del rotor R_r del 80% aproximadamente, que puede ser provocado por el calentamiento del motor. En la Figura 5.32 observamos como el controlador es robusto ante esta variación paramétrica y ante variaciones de carga. En las Figuras 5.33-5.34 se muestran los flujos del rotor y las corrientes del estator así como las entradas de control y la variedad deslizante.



Figura 5.31: Variación de la resistencia del rotor.



Figura 5.32: Control robusto.



Figura 5.33: Dinámica de flujos y corrientes.



Figura 5.34: Entradas de control.
Capítulo 6

Conclusiones y trabajos futuros

Se desarrolló un modelo para el motor de inducción, donde se incluye el efecto de saturación magnética.

Se analizó y resolvió el problema de seguimiento de trayectoria para sistemas con perturbaciones y control discontinuo.

Basado en el método propuesto, se desarrolló una estrategia de control discontinuo con modos deslizantes para el motor de inducción con saturación magnética, que considera los límites de corriente y de voltaje del estator.

Se desarrolló un estimador de estados con entradas discontinuas usando la técnica de modos deslizantes para estimar los flujos del rotor, de magnetización y el par de carga

Se proponen dos algoritmos que aumentan la eficiencia del motor por reducción de pérdidas eléctricas. Un algoritmo vectoriza los flujos y corrientes optimizando el par electromecánico; mientras que el otro disminuye las corrientes del estator en dependencia del par de carga.

Los resultados obtenidos en las simulaciones nos muestran buen desempeño y robustez del sistema en lazo cerrado con respecto a perturbaciones externas y paramétricas.

Como trabajos futuros se proponen la implementación en tiempo real del controlador, la consideración del ciclo de histéresis magnética, la influencia de los armónicos y el efecto de barra profunda.

Bibliografía

- J. Chiasson, "Nonlinear Controllers for An Induction Motor", Control Eng. Practice, vol. 4, no. 7, pp. 977-990, 1996.
- [2] H. Tan and J. Chang, "Adaptive Backstepping Control of Induction Motor with Uncertainties", Proceedings of the American Control Conference, San Diego, California, June 1999.
- [3] R. Marino, S. Peresada, and P. Tomei, "Global Adaptive Output Feedback Control of Induction Motors with Uncertain Rotor Resistance" *IEEE Transactions on Automatic Control*, vol. 44, no. 5, May 1999.
- [4] H. Hofmann, S. R. Sanders, and C. R. Sullivan, "Stator-Flux-Based Vector Control of Induction Machines in Magnetic Saturation", *IEEE Transactions on Industry Applications*, vol. 33, no. 4, pp. 935-941, 1997.
- [5] T. Kasmieh, Y. Lefevre, and J. C. Hapiot, "Modeling and experimental characterization of saturation effect of an induction machine", Eur. Phys. J. AP 10, 123-130, 2000.
- [6] F. M. H. Khater, R. D. Lorenz, D. W. Novotny and K. Tang, "Selection of Flux Level in Field-Oriented Induction Machine Controllers with Consideration of Magnetic Saturation Effects", *IEEE Transactions* on Industry Applications, vol. IA-23, no. 2, March/April 1987.
- [7] P. Vedagarbha, D. M. Dawson and T. Burg, "Rotor Velocity/Flux Control of Induction Motors with Improved Efficiency" *Mechatronics*, vol. 7, no. 2, pp. 105-127, 1997.
- [8] M. Bodson, J. N. Chiasson, and R. T. Novotnak, "A Systematic Approach to Selecting Flux References for Torque Maximization in Induction Motors", *IEEE Transactions on Control Systems Technology*, vol. 3, no. 4, December 1995.
- P.C. Krause, O. Wasynczuk and S.D.Sudhoff, Analysis of Electrical Machinery, IEEE PRESS, New York, (1995).
- [10] A.G. Loukianov, "Nonlinear Block Control with Sliding Mode", Automation and Remote Control, vol.59, no.7, pp. 916-933, 1998.
- [11] V.I. Utkin, J. Guldner and J. Shi, Sliding Mode Control in Electromechanical Systems, Tailor&Frances, London, (1999).
- [12] V. A. Utkin, "The problems of induction motor control" Automation and Remote Control, no.12, pp. 53-65, 1994.
- [13] S. J. Dodds, J. Vittek, V. Utkin, "Sensorless Induction Motor Drive with Independent Speed and Rotor Magnetic Flux Control" Part I Theoretical Background, Journal of Electrical Engineering, vol. 49, no.7-8, pp.186-193, 1998.
- [14] H. K. Khalil, Nonlinear Systems, second edition, Prentice Hall, New Jersey, 1996.

Apéndice

Artículo presentado

En este apéndice se incluye el artículo "Sliding Mode Observer-Based Control of Induction Motor with Magneting Saturation Effect", presentado en el congreso: Variable Structure Systems 2002, VSS'02. Realizado en Sarajevo, Bosnia-Herzegovina en Julio del 2002. El artículo está fundamentado en esta tesis.

Proceedings of the 7th International Worksh >p on Variable Structure Systems

ADVANCES IN VARIABLE STRUCTURE SYSTEMS

Theory and Applications

Sarajevo, Bosnia and Herzegovina

17-19 July 2002

Editor Asif Šabanović

UNIVERSITY OF SARAJEVO FACULTY OF ELECTRICAL ENGINEERING SARAJEVO

Ш

SLIDING MODE OBSERVER-BASED CONTROL OF INDUCTION MOTOR WITH MAGNETING SATURATION EFFECT

A. G. LOUKIANOV, JOSÉ M. CAÑEDO, A. CORONADO MENDOZA CINVESTAV del IPN, Apdo. Postal 31-438, C.P. 44550, Guadalajara, Jalisco, México, E-mail: [louk][canedoj][acoronad]@gdl.cinvestav.mx

This paper applies the block control technique to design a sliding mode controller for the full order model of the induction motor that includes a second order dynamics of the magnetic saturation effect. The simulation results demonstrate the effectiveness of the designed controller.

1 Introduction

It is known that the magnetic saturation effect, allowing an induction motor to produce higher torque, can cause a bad performance of the dynamic response of the motor, if it is not taken into account in controller design. Most of studies concerning the saturation effect tried to find special models with varying parameters (see for example [1-4]

In this paper we present an extended order model of the motor with constant parameters. Based on this model, and applying the sliding mode [5-7] and block control [8] techniques, a discontinuous observed based control law is derived.

2 Mathematical Model of Induction Motor with Saturation

To include the saturation effect in the motor model, it is necessary to know the magnetization curve of the motor. We approximate this curve with a function $f(\lambda_m)$ [9], namely we use $f(\lambda_m) = \lambda_m^3$, (see Figure 1).



 $\lambda m = Lml(11+12) - f(\lambda m)$

Figure 1. Magnetization curve

The established saturated model can be described by the mechanical equation

$$\frac{dw_r}{dt} = \frac{1}{J_r} \left(T_e - T_L \right) \tag{1}$$

with

$$T_e = c_2 \left(\lambda_{\alpha r} i_{\beta s} - \lambda_{\beta r} i_{\alpha s} \right)$$

and the electromagnetic basic equations

$$V_{\alpha s} = R_{s}i_{\alpha s} + \frac{d\lambda_{\alpha s}}{dt}$$

$$V_{\beta s} = R_{s}i_{\beta s} + \frac{d\lambda_{\beta s}}{dt}$$

$$0 = R_{r}i_{\alpha r} + n_{p}w_{r}\lambda_{\beta r} + \frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt}$$

$$0 = R_{r}i_{\beta r} - n_{p}w_{r}\lambda_{\alpha r} + \frac{d\lambda_{\beta r}}{dt}$$
(2)

with

$$\begin{split} \lambda_{\alpha s} &= L_{ls}i_{\alpha s} + \lambda_{m\alpha} \\ \lambda_{\beta s} &= L_{ls}i_{\beta s} + \lambda_{m\beta} \\ \lambda_{\alpha r} &= L_{lr}i_{\alpha r} + \lambda_{m\alpha} \\ \lambda_{\beta r} &= L_{lr}i_{\beta r} + \lambda_{m\beta} \\ \lambda_{m\alpha} &= M\left(i_{\alpha s} + i_{\alpha r}\right) - cf\left(\lambda_{m\alpha}\right) \\ \lambda_{m\beta} &= M\left(i_{\beta s} + i_{\beta r}\right) - cf\left(\lambda_{m\beta}\right) \end{split}$$

where $f(\lambda_{mi}) = \lambda_{mi}^3$, $i = \alpha, \beta$;

 $\lambda_{\alpha r}$ and $\lambda_{\beta r}$ are the rotor magnetic fluxes;

 $\lambda_{m\alpha}$ and $\lambda_{m\alpha}$ are the magnetizing fluxes;

 $i_{\alpha s}$ and $i_{\beta s}$ are the stator currents;

 $V_{\alpha s}$ and $V_{\beta s}$ are the stator voltages;

 ω_r is the rotor velocity; J_r is the rotor moment of inertia,

 L_{ls} , L_{lr} and M are, respectively, the stator and rotor link inductances and the mutual inductance between the rotor and stator;

 R_s and R_r are, respectively, the stator and rotor resistances;

 n_p is number of pair of poles, and c is a constant which introduces in order to approximate the saturation curve of the motor.

Using (1) and (2), after some routine calculations the we obtain the following model of the motor:

$$\begin{aligned} \frac{dw_r}{dt} &= c_1 \Big(c_2 (\lambda_{\alpha r} i_{\beta s} - \lambda_{\beta r} i_{\alpha s}) - T_L \Big) \\ \frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt} &= -n_p w_r \lambda_{\beta r} - c_3 (\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha}) \\ \frac{d\lambda_{\beta r}}{dt} &= n_p w_r \lambda_{\alpha r} - c_3 (\lambda_{\beta r} - \lambda_{m\beta}) \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \frac{di_{\alpha s}}{dt} &= c_{71} w_r \lambda_{\beta r} + c_{81} \lambda_{\alpha r} - c_{81} \lambda_{m\alpha} + (c_{91} - c_5) i_{\alpha s} + (c_4 - c_{61}) V_{\alpha s} \\ \frac{di_{\beta s}}{dt} &= -c_{72} w_r \lambda_{\alpha r} + c_{82} \lambda_{\beta r} - c_{82} \lambda_{m\beta} + (c_{92} - c_5) i_{\beta s} + (c_4 - c_{62}) V_{\beta s} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} &= L_{ls} \Big(-c_{71} w_r \lambda_{\beta r} - c_{81} \lambda_{\alpha r} + c_{81} \lambda_{m\alpha} - c_{91} i_{\alpha s} + c_{61} V_{\alpha s} \Big) \\ \frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} &= L_{ls} \Big(-c_{71} w_r \lambda_{\beta r} - c_{82} \lambda_{\beta r} + c_{82} \lambda_{m\beta} - c_{92} i_{\beta s} + c_{62} V_{\beta s} \Big) \end{aligned}$$
where $c_1 = \frac{1}{J_r}, c_2 = \frac{3n_p M}{2L_r}, c_3 = \frac{R_r}{L_{lr}}, c_4 = \frac{1}{L_{ls}}, c_5 = \frac{R_s}{L_{ls}}, c_{61} = \frac{M}{d_1 L_{s}^2} \Big)$

$$c_{71} = \frac{n_p M}{d_1 L_{lr} L_{ls}}, c_{81} = \frac{MR_r}{d_1 L_{lr}^2 L_{ls}}, c_{91} = \frac{MR_s}{d_1 L_{ls}^2}, c_{62} = \frac{M}{d_2 L_{ls}^2}, c_{72} = \frac{n_p M}{d_2 L_{lr} L_{ls}} \Big)$$

$$c_{82} = \frac{MR_r}{d_2 L_{lr}^2 L_{ls}}, c_{92} = \frac{MR_s}{d_2 L_{ls}^2}, d_1 = 1 + \frac{M}{L_{ls}} + \frac{M}{L_{lr}} + 3c\lambda_{m\alpha}^2, and \\ d_2 = 1 + \frac{M}{L_{ls}} + \frac{M}{L_{lr}} + 3c\lambda_{m\beta}^2 \Big)$$

3 Control Law Design

The sliding mode controller design will be divided in two steps. First, exploring the block control technique [8], a sliding manifold will be formed. Then, a discontinuous control law will be designed to make this manifold attractive.

Let us define the control errors as

$$\mathbf{x}_{1} = \begin{bmatrix} x_{1} \\ x_{2} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \omega_{r} - \omega_{ref} \\ \varphi - \varphi_{ref} \end{bmatrix}$$
(4)

and

$$\mathbf{x}_{2} = \begin{bmatrix} x_{3} \\ x_{4} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} i_{\alpha x} \\ i_{\beta x} \end{bmatrix}, \quad \mathbf{x}_{3} = \begin{bmatrix} x_{5} \\ x_{6} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \lambda_{m\alpha} \\ \lambda_{m\beta} \end{bmatrix}$$

where $\varphi = \psi^T \psi$, $\psi = (\lambda_{\alpha r}, \lambda_{\beta r})^T$ ω_{ref} and φ_{ref} are reference signals. Also, assume that $\dot{T}_L = 0$. Then the system (3) can be represented in quasi Block Controllable form (or BC-form) with perturbation [8]:

$$\dot{\mathbf{x}}_1 = \mathbf{f}_1(\mathbf{x}_1) + \mathbf{B}_1(\mathbf{x}_1) \begin{bmatrix} \mathbf{x}_2 \\ \mathbf{x}_3 \end{bmatrix} + \mathbf{d}_1 T_L - \mathbf{w}_1$$
(5)

$$\begin{bmatrix} \dot{\mathbf{x}}_2 \\ \dot{\mathbf{x}}_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \mathbf{f}_2(\mathbf{x}) \\ \mathbf{f}_3(\mathbf{x}) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \mathbf{B}_2 \\ \mathbf{B}_3 \end{bmatrix} \mathbf{u}$$
(6)

where
$$\mathbf{x} = (\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3)^T \quad \mathbf{w}_1 = (\dot{\omega}_{ref}, \dot{\phi}_{ref})^T \quad \mathbf{u} = (u_{\alpha}, u_{\beta})^T$$

 $\mathbf{f}_1 = \begin{bmatrix} f_1 \\ f_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ -2c_3\phi \end{bmatrix}, \quad \mathbf{B}_1 = \begin{bmatrix} -c_1c_2\lambda_{\beta r} & c_1c_2\lambda_{\alpha r} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 2c_3\lambda_{\alpha r} & 2c_3\lambda_{\beta r} \end{bmatrix},$
 $\mathbf{f}_2 = \begin{bmatrix} f_3 \\ f_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} c_{71}w_r\lambda_{\beta r} + c_{81}\lambda_{\alpha r} - c_{81}\lambda_{m\alpha} + (c_{91} - c_5)i_{\alpha s} \\ -c_{72}w_r\lambda_{\alpha r} + c_{82}\lambda_{\beta r} - c_{82}\lambda_{m\beta} + (c_{92} - c_5)i_{\beta s} \end{bmatrix},$
 $\mathbf{f}_3 = \begin{bmatrix} f_5 \\ f_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} L_{ls}(-c_{71}w_r\lambda_{\beta r} - c_{81}\lambda_{\alpha r} + c_{81}\lambda_{m\alpha} - c_{91}i_{\alpha s}) \\ L_{ls}(c_{72}w_r\lambda_{\alpha r} - c_{82}\lambda_{\beta r} + c_{82}\lambda_{m\beta} - c_{92}i_{\beta s}) \end{bmatrix},$
 $\mathbf{B}_2 = \begin{bmatrix} (c_4 - c_{61}) & 0 \\ 0 & (c_4 - c_{62}) \end{bmatrix}, \quad \mathbf{B}_3 = \begin{bmatrix} L_{ls}c_{61} & 0 \\ 0 & L_{ls}c_{62} \end{bmatrix}, \quad \mathbf{d}_1 = \begin{bmatrix} -\frac{1}{J_r} \\ 0 \end{bmatrix}.$

Defining $\mathbf{z}_1 = \mathbf{x}_1$, $\mathbf{z}_1 = (z_1, z_2)^T$, we introduce the desired dynamics $-k_1 \mathbf{z}_1$ for the block (5) setting

$$\mathbf{B}_{1}(\mathbf{x}_{1}) \begin{bmatrix} \mathbf{x}_{2} \\ \mathbf{x}_{3} \end{bmatrix} + \mathbf{d}_{1} T_{L} + \mathbf{f}_{1}(\mathbf{x}_{1}) - \mathbf{w}_{1} = -k_{1} \mathbf{z}_{1} + \mathbf{z}_{2}$$
(7)

where $\mathbf{z}_2 = (z_3, z_4)^T$ is a new variables vector, and $k_1 > 0$. Then using (7) the following nonsingular change of variables can be proposed:

$$\mathbf{z}_2 = \mathbf{B}_1 \begin{bmatrix} \mathbf{x}_2 \\ \mathbf{x}_3 \end{bmatrix} + \mathbf{f}_1 + \mathbf{d}_1 T_L - \mathbf{w}_1 + k_1 \mathbf{z}_1$$

and $\eta_1 = i_{\alpha s}$, $\eta_2 = i_{\beta s}$, $\eta_3 = \lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha}$. Then the equations (5) and (6) is represented in the new variables \mathbf{z} , $\mathbf{z} = (\mathbf{z}_1, \mathbf{z}_2)^T$ and η , $\eta = (\eta_1, \eta_2, \eta_3)^T$ of the form

(8a)

$$\dot{\mathbf{z}}_1 = -k_1 \mathbf{z}_1 + \mathbf{z}_2$$
(8a)
$$\dot{\mathbf{z}}_2 = \bar{\mathbf{f}}_2(\mathbf{z}_1, \mathbf{z}_2, \mathbf{\eta}) + \overline{\mathbf{B}}_2(\mathbf{z}_1)\mathbf{u} + \mathbf{d}_2 T_L - k_1 \mathbf{w}_1 - \dot{\mathbf{w}}_1$$
(8b)

$$\dot{\eta} = \mathbf{A}_{\eta} \eta + \mathbf{B}_{\eta}(\mathbf{z}_{1})\mathbf{u} + \mathbf{g}_{\eta}(\mathbf{z}, \eta)$$
 (8c)

with

$$\begin{split} \bar{\mathbf{f}}_{2} &= \begin{bmatrix} \bar{f}_{3} \\ \bar{f}_{4} \end{bmatrix}, \ \overline{\mathbf{B}}_{2} = \mathbf{B}_{1} \begin{bmatrix} \mathbf{B}_{2} \\ \mathbf{B}_{3} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} c_{1}c_{2}(c_{4} - c_{61})\lambda_{\beta r} & c_{1}c_{2}(c_{4} - c_{62})\lambda_{\alpha r} \\ 2L_{ls}c_{3}c_{61}\lambda_{\alpha r} & 2L_{ls}c_{3}c_{62}\lambda_{\beta r} \end{bmatrix}, \\ \mathbf{d}_{2} &= \begin{bmatrix} -(k_{1}/J_{r}) \\ 0 \end{bmatrix}, \ \bar{f}_{3} = c_{1}c_{2}(\lambda_{\alpha r}f_{31} + i_{\beta s}f_{32} - \lambda_{\beta r}f_{33} - i_{\alpha s}f_{34}) + k_{1}f_{35}, \\ f_{31} &= -c_{72}w_{r}\lambda_{\alpha r} + c_{82}\lambda_{\beta r} - c_{82}\lambda_{m\beta} + (c_{92} - c_{5})i_{\beta s}, \\ f_{32} &= -n_{p}w_{r}\lambda_{\beta r} - c_{3}(\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha}), f_{33} = c_{71}w_{r}\lambda_{\beta r} + c_{81}\lambda_{\alpha r} - c_{81}\lambda_{m\alpha} + (c_{91} - c_{5})i_{\alpha s} \\ f_{34} &= n_{p}w_{r}\lambda_{\alpha r} - c_{3}(\lambda_{\beta r} - \lambda_{m\beta}), \ f_{35} &= c_{1}c_{2}(\lambda_{\alpha r}i_{\beta s} - \lambda_{\beta r}i_{\alpha s}), \\ \bar{f}_{4} &= (k_{1} - 2c_{3})\phi_{2} + 2c_{3}(\lambda_{\alpha r}f_{41} + \lambda_{m\alpha}f_{42} + \lambda_{\beta r}f_{43} + \lambda_{m\beta}f_{44}), \\ \phi_{2} &= -2c_{3}\phi_{1} + 2c_{3}(\lambda_{\alpha r}\lambda_{m\alpha} + \lambda_{\beta r}\lambda_{m\beta}), \\ f_{41} &= L_{4s}(-c_{71}w_{r}\lambda_{\beta r} - c_{81}\lambda_{\alpha r} + c_{81}\lambda_{m\alpha} - c_{91}i_{\alpha s}), f_{42} &= -n_{p}w_{r}\lambda_{\beta r} - c_{3}(\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha}), \\ f_{43} &= L_{4s}(c_{72}w_{r}\lambda_{\alpha r} - c_{82}\lambda_{\beta r} + c_{82}\lambda_{m\beta} - c_{92}i_{\beta s}), \ f_{44} &= n_{p}w_{r}\lambda_{\alpha r} - c_{3}(\lambda_{\beta r} - \lambda_{m\beta}). \\ \mathbf{A}_{\eta} &= diag(-c_{5}, -c_{5}, -c_{3}), \text{ and} \\ \end{bmatrix}$$

$$\mathbf{g}_{\eta}(\mathbf{z}, \mathbf{\eta}) = \begin{bmatrix} -c_{72}w_r\lambda_{\alpha r} + c_{82}\lambda_{\beta r} - c_{82}\lambda_{m\beta} + c_{92}i_{\beta s} + (c_4 - c_6)V_{\beta s} \\ -n_pw_r\lambda_{\beta r} - L_{ls}\left(-c_{71}w_r\lambda_{\beta r} - c_{81}\lambda_{\alpha r} + c_{81}\lambda_{m\alpha} - c_{91}i_{\alpha s} + c_{61}V_{\alpha s}\right) \end{bmatrix}$$

The second stage of the design procedure is selection of discontinuous control, which enforce sliding mode on the manifold $z_2 = 0$. The condition for sliding mode to exist, is equivalent to stability condition of the motion projection on subspace \mathbf{z}_2 , described by (8b). Let $V = \frac{1}{2}\mathbf{z}_2^T\mathbf{z}_2$ be a Lyapunov function candidate. Then

$$\dot{\mathbf{V}} = \mathbf{z}_2^T (\bar{\mathbf{f}}_2 + \mathbf{d}_2 T_L - k_1 \mathbf{w}_1 - \dot{\mathbf{w}}_1) + \mathbf{z}_2^T \overline{\mathbf{B}}_2 \mathbf{u}$$
(9)

The control u is selected as

$$\mathbf{u} = -U_0 \operatorname{sign}(\bar{\mathbf{z}}_2), \ U_0 > 0 \tag{10}$$

with

$$\overline{\mathbf{z}}_2 = \overline{\mathbf{B}}_2^T \mathbf{z}_2$$
 and $\mathbf{z}_2^T = \overline{\mathbf{z}}_2^T \overline{\mathbf{B}}_2^{-1}$ (11)

Then (9) is of the form

 $\vec{\mathbf{V}} = \vec{\mathbf{z}}_2^T \vec{\mathbf{B}}_2^{-1} (\vec{\mathbf{f}}_2 + \mathbf{d}_2 T_L - k_1 \mathbf{w}_1 - \dot{\mathbf{w}}_1) - U_0 \|\vec{\mathbf{z}}_2\|_1$

where $\|\overline{\mathbf{z}}_2\|_1 = \overline{\mathbf{z}}_2^T \operatorname{sign}(\overline{\mathbf{z}}_2)$. Since $\|\overline{\mathbf{z}}_2\|_1 \ge \|\overline{\mathbf{z}}_2\|_2$, the derivative

$$\dot{V} \leq -\left\|\overline{\mathbf{z}}_{2}\right\|_{2} \left(U_{0} - \left\|\overline{\mathbf{B}}_{2}^{-1}(\overline{\mathbf{f}}_{2} + \mathbf{d}_{2}T_{L} - k_{1}\mathbf{w}_{1} - \dot{\mathbf{w}}_{1})\right\|_{2}\right)$$

is negative definite for

$$\overline{\mathbf{B}}_{2}^{-1}(\overline{\mathbf{f}}_{2} + \mathbf{d}_{2}T_{L} - k_{1}\mathbf{w}_{1} - \dot{\mathbf{w}}_{1})\Big|_{2} < U_{0}$$
(12)

Obviously the condition (12) holds for all possible T_L and ω_{ref} . Hence, the sliding mode is enforced in the closed-loop system (8) and (10) on the manifold $\overline{z}_2 = 0$ in a finite time [5]. The transformation (11) is non-singular; therefore sliding mode takes place on the manifold $z_2 = 0$ too. Once this is achieved, the sliding motion on $z_2 = 0$ is governed by the fifth order quasi linear system

$$\dot{\mathbf{z}}_1 = -k_1 \mathbf{z}_1 \tag{13a}$$

$$\dot{\boldsymbol{\eta}} = \boldsymbol{A}_{\boldsymbol{\eta}} \boldsymbol{\eta} + \boldsymbol{g}(\boldsymbol{z}_1, \boldsymbol{\eta}, T_L, \boldsymbol{w}_1, \dot{\boldsymbol{w}}_1)$$
(13b)

where

$$\mathbf{g} = \mathbf{B}_{\eta}(\mathbf{z}_{1})\mathbf{u}_{eq}(\mathbf{z}_{1}, \eta, T_{L}) + \mathbf{g}_{\eta}(\mathbf{z}_{1}, \eta, \mathbf{w}_{1}, \dot{\mathbf{w}}_{1}), \ \mathbf{u}_{eq} = -\overline{\mathbf{B}}_{2}^{-1}[\overline{\mathbf{f}}_{2} + \mathbf{d}_{2}T_{L} - k_{1}\mathbf{w}_{1} - \dot{\mathbf{w}}_{1}].$$

The system (13a) corresponds to the linearized mechanical and rotor flux dynamics, and it is asymptotically stable for $k_1 > 0$. So, the sliding mode control (9) yields invariant subspace $\{z = 0, \eta \in \mathbb{R}^3\}$, in the state space of closed-loop system. The dynamic of η on this subspace is a zero dynamics and it is governed by

$$\dot{\boldsymbol{\eta}} = \mathbf{A}_{\boldsymbol{\eta}} \boldsymbol{\eta} + \mathbf{g}(0, \boldsymbol{\eta}, T_L, \mathbf{w}_1, \dot{\mathbf{w}}_1)$$
(14)

Because of the matrix \mathbf{A}_{η} is Hurwitz and $\mathbf{g}(0, \eta, T_L, \mathbf{w}_1, \dot{\mathbf{w}}_1)$ is bounded, a solution of (14) converges exponentially to a compact set defined by T_L , \mathbf{w}_1 and $\dot{\mathbf{w}}_1$. Therefore, a solution of the closed-loop system is ultimately uniformly bounded, and the control error \mathbf{z}_1 converges exponentially to zero.

5 Flux Observer with Sliding Mode

Assuming that the speed ω_r and stator currents $i_{\alpha s}$ and $i_{\beta s}$ are measured, the motor model (3) can be rewritten as

$$\frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt} = -n_p w_r \lambda_{\beta r} - c_3 (\lambda_{\alpha r} - \lambda_{m\alpha}), \qquad \frac{d\lambda_{\beta r}}{dt} = n_p w_r \lambda_{\alpha r} - c_3 (\lambda_{\beta r} - \lambda_{m\beta})$$
$$\frac{di_{\alpha s}}{dt} = c_4 V_{\alpha s} - c_5 i_{\alpha s} - c_4 F_1, \qquad \qquad \frac{di_{\beta s}}{dt} = c_4 V_{\beta s} - c_5 i_{\beta s} - c_4 F_2 \qquad (15)$$

$$\frac{d\lambda_{m\alpha}}{dt} = F_1, \qquad \qquad \frac{d\lambda_{m\beta}}{dt} = F_2$$

where $F_1 = L_{ls} (-c_{71}w_r\lambda_{\beta r} - c_{81}\lambda_{\alpha r} + c_{81}\lambda_{m\alpha} - c_{91}i_{\alpha s} + c_{61}V_{\alpha s})$
 $F_2 = L_{ls} (c_{72}w_r\lambda_{\alpha r} - c_{82}\lambda_{\beta r} + c_{82}\lambda_{m\beta} - c_{92}i_{\beta s} + c_{62}V_{\beta s})$

The proposed fluxes observer has the following form: \hat{r}

$$\frac{d\lambda_{\alpha r}}{dt} = -n_p w_r \hat{\lambda}_{\beta r} - c_3 (\hat{\lambda}_{\alpha r} - \hat{\lambda}_{m\alpha}),$$

$$\frac{d\hat{\lambda}_{\beta r}}{dt} = n_p w_r \hat{\lambda}_{\alpha r} - c_3 (\hat{\lambda}_{\beta r} - \hat{\lambda}_{m\beta})$$

$$\frac{d\hat{i}_{\alpha s}}{dt} = c_4 V_{\alpha s} - c_5 i_{\alpha s} - v_1, \quad \frac{d\hat{i}_{\beta s}}{dt} = c_4 V_{\beta s} - c_5 i_{\beta s} - v_2 \qquad (16)$$

$$\frac{d\hat{\lambda}_{m\alpha}}{dt} = \frac{1}{c_4} v_1, \qquad \frac{d\hat{\lambda}_{m\beta}}{dt} = \frac{1}{c_4} v_2$$

where $\hat{\lambda}_{\alpha r}$, $\hat{\lambda}_{\beta r}$, $\hat{\lambda}_{m\alpha}$, $\hat{\lambda}_{m\beta}$, $\hat{i}_{\alpha s}$ and $\hat{i}_{\beta s}$ are the fluxes and currents estimates. The observer inputs v_1 and v_2 are chosen as [5]

$$v_1 = l_1 \frac{\varepsilon_{\alpha}}{|\varepsilon_{\alpha}| + \delta}$$
 and $v_2 = l_2 \frac{\varepsilon_{\beta}}{|\varepsilon_{\beta}| + \delta}$. (17)

with $l_1 > 0$, $l_2 > 0$ and $\delta > 0$. Denote the currents estimation errors as $\varepsilon_{\alpha s} = i_{\alpha s} - \hat{i}_{\alpha s}$ and $\varepsilon_{\beta s} = i_{\beta s} - \hat{i}_{\beta s}$. Then the stability of (16)-(17) can be analyzed by examining of the derived from (15)-(17) current estimation error dynamics

$$\dot{\varepsilon}_{\alpha s} = -c_4 F_1 + v_1, v_1 = -l_1 \frac{\varepsilon_{\alpha s}}{|\varepsilon_{\alpha s}| + \delta} \text{ and } \dot{\varepsilon}_{\beta s} = -c_4 F_2 + v_2, v_2 = -l_2 \frac{\varepsilon_{\beta s}}{|\varepsilon_{\beta s}| + \delta}$$
(18)

If $l_1 > |c_4 F_1|$ and $l_2 > |c_4 F_2|$, then a sliding mode occurs in (18) on $\varepsilon_{\alpha s} = 0$ and $\varepsilon_{\beta s} = 0$ after a finite time. Hence, after this time, $\dot{\varepsilon}_{\alpha s} = 0$ and $\dot{\varepsilon}_{\beta s} = 0$, and

$$v_1 = v_{1eq} = c_4 F_1$$
 and $v_2 = v_{2eq} = c_4 F_2$ (19)

Then, the dynamics of the fluxes estimation errors are governed by $\dot{\varepsilon}_{\alpha r} = -n_{\mu}w_{r}\varepsilon_{\beta r} - c_{3}(\varepsilon_{\alpha r} - \varepsilon_{m\alpha}),$

$$\begin{aligned} \varepsilon_{\alpha r} &= -n_p w_r \varepsilon_{\beta r} - c_3 (\varepsilon_{\alpha r} - \varepsilon_{m\alpha}) \\ \dot{\varepsilon}_{\beta r} &= n_p w_r \varepsilon_{\alpha r} - c_3 (\varepsilon_{\beta r} - \varepsilon_{m\beta}) \\ \dot{\varepsilon}_{m\alpha} &= 0 \\ \dot{\varepsilon}_{m\beta} &= 0 \end{aligned}$$

where $\varepsilon_{\alpha r} = \lambda_{\alpha r} - \hat{\lambda}_{\alpha r}$, $\varepsilon_{\beta r} = \lambda_{\beta r} - \hat{\lambda}_{\beta r}$, $\varepsilon_{m\alpha} = \lambda_{m\alpha} - \hat{\lambda}_{m\alpha}$, $\varepsilon_{m\beta} = \lambda_{m\beta} - \hat{\lambda}_{m\beta}$. It is evidently that this system is stable. The obtained from (16) the estimations $\hat{\lambda}_{\alpha r}$, $\hat{\lambda}_{\beta r}$, $\hat{\lambda}_{m\alpha}$ and $\hat{\lambda}_{m\beta}$, are used then in control law (10), replacing the real variables. Then the load torque observer can be designed as follows

$$\begin{split} \hat{\omega}_r &= c_1 (c_2 (\lambda_{\alpha r} i_{\beta s} - \lambda_{\beta r} i_{\alpha s}) - \hat{T}_L) + l_3 (\omega_r - \hat{\omega}_r) \\ \dot{\hat{T}}_L &= l_4 (\omega_r - \hat{\omega}_r) \end{split}$$

where \hat{w}_r and \hat{T}_L are the estimated variables. The observer gains l_3 and l_4 are selected such that the estimation error system

 $\dot{\varepsilon}_w = -l_3 \varepsilon_w - c_1 \varepsilon_T$ and $\dot{\varepsilon}_T = -l_4 \varepsilon_w$

where $\varepsilon_w = \omega_r - \hat{\omega}_r$ and $\varepsilon_T = T_L - \hat{T}_L$, is stable.

6 Simulations Results

Simulations are carried out to demonstrate the effectiveness of the proposed control algorithm. The key parameter values of the motor are: $R_s = 14\Omega$, $R_r = 10.1\Omega$, $L_s = 0.4H$, $L_r = 0.4128H$. M = 0.377H $J = 0.01Kgm^2$. $n_p = 2$, with $L_r = L_{lr} + M$ and $L_s = L_{ls} + M$. c = 15. The controller gains were adjusted to $k_1 = k_2 = 100$, $U_o = 500$, and the observer gains $l_1 = l_2 = 10000$, $l_3 = 500$, $l_4 = -500$, $\delta = .00001$. All initial conditions of the motor and of the observer are set to zero.

We show different graphics to observe the performance of our control and observer. Figure 2 illustrates the response of the motor without saturation and without control. In t = 1.5s, a load torque $T_L = 2.5 Nm$ is applied. Figure 3 shows the saturation curve that is lineal when we don't consider the magnetic saturation.



Figures 4 and 5 depict the same simulations, considering the saturation effect. The saturation curve presented in Figure 5 now is non lineal.



Figure 6 presents the response of closed loop system with the designed state feedback. In t = 0.5s, a load torque $T_L = 10.0 Nm$ is applied. Figure 7 depicts the same simulations with the proposed observer-based controller.



Fig. 6. Rotor velocity and its reference.

Fig. 7. Rotor velocity, its estimate and reference.

In Figures 8 and 9, the responses of the designed observer, are presented.



Fig.8. Beta-rotor magnetic flux and its estimation

Fig. 9. Load torque and its estimation

Acknowledgments - The authors thank the support of CONACYT, Mexico, project 36960A.

7 Conclusions

A full 7^{th} order model with constant parameters for an induction motor with magnetic saturation, is derived. A discontinuous control strategy with sliding mode observer, is presented. The simulations results indicate the validity of the proposed saturation model and the feasibility of the proposed control scheme.

References

- A. Behal, M. Feemster, D.M. Dawson and A. Magnal, Partial State Feedback Control of Induction Motors with Magnetic Saturation: Elimination of Flux Measurements, *Automatica*, Vol. 38, pp. 191-203, 2002.
- [2] T. Kasmieh, Y. Lefevre, and J. C. Hapiot, Modeling and experimental characterization of saturation effect of an induction machine, *Eur. Phys. J. AP* 10, 123-130, 2000.
- [3] Décio Bispo, Luciano Martins Neto, José Tarcísio de Resende, and Darizon Alves de Andrade, A New Strategy for Induction Machine Modeling Taking Into Account the Magnetic Saturation, *IEEE Transactions on Industry Applications*, Vol. 37, No. 6, pp. 1710-1719, 2001.
- [4] Heath Hofmann, Seth R. Sanders, and Charles R. Sullivan, Stator-Flux-Based Vector Control of Induction Machines in Magnetic Saturation, *IEEE Transactions on Industry Applications*, Vol. 33, No. 4, pp. 935-941, 1997.
- [5] V.I. Utkin, J. Guldner and J. Shi, Sliding Mode Control in Electromechanical Systems, *Tailor&Frances*, London, (1999).
- [6] V. A. Utkin The problems of induction motor control.- Automation and Remote Control, No.12, pp. 53-65, 1994.



Centro de Investigación y de Estudios Avanzados del IPN

Unidad Guadalajara

El Jurado designado por la Unidad Guadalajara del Centro de Investigación y de Estudios Avanzados del Instituto Politécnico Nacional, aprobó la tesis: CONTROL NO LINEAL CON MODOS DESLIZANTES PARA EL MOTOR DE INDUCCIÓN CON SATURACIÓN MAGNÉTICA del(a) C. Alberto CORQNADO MENDOZA el día 9 de Mayo de 2003.

DR. EDGAR NELSON SANCHEZ CAMPEROS INVESTIGADOR CINVESTAV 3B CINVESTAV GDL GUADALAJARA

DR. ALEXANDER GEORGIEVICH LOUKIANOV INVESTIGADOR CINVESTAV 3B CINVESTAV GDL GUADALAJARA

ries a. Kan

DR. JUAN MANUEL RAMÍREZ ARREDONDO INVESTIGADOR CINVESTAV 3A CINVESTAV GDL GUADALAJARA

NIN

DR. JOSÉ JAVIER RUIZ LEÓN INVESTIGADOR CINVESTAV 2C CINVESTAV GDL GUADALAJARA

DR. JOSÉ MANUEL CAÑEDO CASTAÑEDA INVESTIGADOR CINVESTAV 2C CINVESTAV GDL GUADALAJARA

