

# Proyecto Global Integrador: Control de Accionamiento de CA con Motor Sincrónico de Imanes Permanentes

Borquez Juan y Escobar Matías

## Abstract

Este trabajo presenta el modelado, simulación, diseño y análisis de desempeño de un sistema de control automático para un accionamiento electromecánico de cuatro cuadrantes. El sistema incluye una máquina sincrónica de imanes permanentes trifásica (PMSM), alimentada por un inversor trifásico desde una fuente de corriente continua (DC), y un reductor de velocidad planetario conectado a la carga mecánica. Se utilizan sensores de retroalimentación, incluyendo un sensor de posición en el eje del motor, tres sensores de corriente de fase instantánea en la salida del inversor al estator de la máquina y un sensor de temperatura del bobinado del estator. La estrategia de control es la de control vectorial de campo orientado y se presenta la simulación y análisis del sistema físico y del controlador en tiempo continuo y la posterior discretización del controlador. Se comparan distintas formas de modelar el sistema y se determinan los efectos de la variación de los parámetros en la estabilidad del sistema y el desempeño del controlador. Se simula el sistema físico individualmente y acoplado al controlador aplicando consignas consistentes y suaves. Se determina que el controlador obtenido tiene un buen desempeño para la aplicación requerida y es implementable en una situación real.

## I. INTRODUCCIÓN

Modelado, simulación, diseño y análisis de desempeño de un Sistema de Control Automático de Posición y Movimiento para un Accionamiento electromecánico de 4 cuadrantes, compuesto por: máquina eléctrica de corriente alterna (CA) trifásica sincrónica con excitación por imanes permanentes (PMSM), alimentada por inversor trifásico desde fuente de corriente continua (CC); reductor de velocidad de engranajes planetarios de salida hacia la carga mecánica; realimentación con 1 sensor de posición en el eje del motor, más 3 sensores de corriente instantánea de fases en la salida del inversor trifásico al estator de la máquina (PMSM) y 1 sensor de temperatura del bobinado de estator.

El desarrollo del trabajo se divide en tres secciones principales.

En la primera se lleva a cabo el modelado, análisis y simulación del sistema físico. Se obtienen las ecuaciones que lo modelan, obteniéndose un modelo que es inherentemente no lineal. Luego se comparan tres modelos derivados, el modelo LTI (Linear Time Invariant), que se obtiene al asumir una especificación en el estado del sistema, el LPV (Lineal de Parámetros variables), que se obtiene por linealización Jacobiana alrededor de un punto de operación y el modelo no lineal linealizado por realimentación no lineal. Se compara de los mismos el comportamiento ante perturbaciones y entradas de control esperables. Se analizan características del modelo de la planta, siendo las principales la estabilidad, la controlabilidad y la observabilidad y cómo cambian ante la variación de parámetros característicos del sistema físico real.

En la segunda parte se diseña el controlador en cascada comenzando por la compensación de todas las realimentaciones naturales del sistema físico para control directo a los estados del mismo y asumiendo primero el acceso a todas las variables de estado a través de sensores ideales y actuación a través de modulador de torque ideal. Luego se diseñan los lazos de control interno de corrientes con polos pre-establecidos para obtener el modulador de torque solo proporcional. Luego se diseña el controlador externo de posición tipo PID con el método de sintonía serie y se comparan los polos de los lazos de control con los de la planta. A continuación se diseña un observador de Luemberger de estado reducido para obtener una medida precisa de la velocidad angular con poco ruido para realimentar al controlador. Finalmente se evalúa el seguimiento de consignas de posición y se compara el desempeño en términos de las magnitudes de las acciones de control necesarias cuando estas consignas se van suavizando. Finalmente se evalúa el comportamiento cuando los sensores y el modulador de tensión no son ideales, y se muestra cómo, para no perder desempeño en el control, estos deben cumplir prestaciones mínimas en cuanto al rango de frecuencias en que operan.

En la última sección del trabajo se hace el análisis y la discretización del controlador y se determina la velocidad mínima necesaria del dispositivo de control en el que se implemente para poder funcionar correctamente.

## II. ECUACIONES

Se detallan en esta sección las ecuaciones que modelan las distintas partes del sistema, obtenidas de la guía de referencia ([1]), en la que también se detalla claramente el significado de cada uno de los términos en las ecuaciones.

- Modelo matemático simplificado equivalente no lineal de parámetros variables referido al eje de salida del tren de transmisión:

$$J_l \frac{d\omega_l(t)}{dt} = T_q(t) - b_l \omega_l(t) - T_l(t) \quad (1)$$

$$T_l(t) = k_l \sin(\theta_l(t)) + T_d(t) \quad (2)$$

$$\frac{d\theta_l(t)}{dt} \equiv \omega_l(t) \Leftrightarrow \theta_l(t) = \int_0^t \omega_l(\zeta) d\zeta + \theta_l(0) \quad (3)$$

- Modelo equivalente rígido del tren de transmisión:

$$\omega_l(t) = \frac{1}{r} \cdot \omega_m(t) \quad (4)$$

$$T_q(t) = r \cdot T_{dm}(t) \quad (5)$$

- Modelo matemático equivalente del sub-sistema mecánico de la máquina eléctrica:

$$J_m \frac{d\omega_m(t)}{dt} = T_m(t) - b_m \omega_m(t) - T_{dm}(t) \quad (6)$$

$$\frac{d\theta_m(t)}{dt} \equiv \omega_m(t) \Leftrightarrow \theta_m(t) = \int_0^t \omega_m(\tau) d\tau + \theta_m(0) \quad (7)$$

- Coordenadas eléctricas de entrehierro  $qd0^r$  (marco de referencia de rotor  $\neq$  “sincrónico”):

$$\frac{d\theta_r(t)}{dt} \equiv \omega_r(t) \Leftrightarrow \theta_r(t) = \int_0^t \omega_r(\tau) d\tau + \theta_r(0) \quad (8)$$

$$\theta_r(t) \equiv P_p \theta_m(t) \therefore \omega_r(t) = P_p \omega_m(t) \quad (9)$$

- Torque electromagnético:

$$T_m(t) = \frac{3}{2} P_p [\lambda'_m i_{qs}^r(t) + (L_d - L_q) i_{ds}^r(t) i_{qs}^r(t)] \quad (10)$$

- Balance de tensiones eléctricas equivalentes de estator (referido a coordenadas  $qd0^r$ ):

$$v_{qs}^r(t) = R_s(t) i_{qs}^r(t) + L_q \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} + [\lambda'_m + L_d i_{ds}^r(t)] \omega_r(t) \quad (11)$$

$$v_{ds}^r(t) = R_s(t) i_{ds}^r(t) + L_d \frac{di_{ds}^r(t)}{dt} - L_q i_{qs}^r(t) \omega_r(t) \quad (12)$$

$$v_{0s}(t) = R_s(t) i_{0s}(t) + L_{ls} \frac{di_{0s}(t)}{dt} \quad (13)$$

- Modelo matemático de variación de la resistencia eléctrica del bobinado en función de la temperatura:

$$R_s(t) = R_{sREF} (1 + \alpha_{Cu} (T_s^\circ(t) - T_{sREF}^\circ)) \quad (14)$$

- Potencia de pérdidas calóricas:

$$P_{s\_perd}(t) = R_s(t) (i_{as}^2(t) + i_{bs}^2(t) + i_{cs}^2(t)) = \frac{3}{2} R_s(t) (i_{qs}^r(t)^2 + i_{ds}^r(t)^2 + 2i_{0s}(t)^2) \quad (15)$$

- Balance térmico de estator:

$$P_{s\_perd}(t) = C_{ts} \frac{dT_s^\circ(t)}{dt} + \frac{1}{R_{ts-amb}} (T_s^\circ(t) - T_{amb}^\circ(t)) \quad (16)$$

- Vector de estado del sistema físico completo:

$$\mathbf{x}(t) = \begin{bmatrix} \theta_m(t) \\ \omega_m(t) \\ i_{qs}^r(t) \\ i_{ds}^r(t) \\ i_{0s}(t) \\ T_s^\circ(t) \end{bmatrix} \quad (17)$$

- Vector de entradas de manipulación del sistema físico completo en coordenadas virtuales y reales respectivamente:

$$\mathbf{u}_{\mathbf{c}(\mathbf{qd0s})}(t) = \begin{bmatrix} v_{qs}^r(t) \\ v_{ds}^r(t) \\ v_{0s}^r(t) \end{bmatrix} \quad \mathbf{u}_{\mathbf{c}(\mathbf{abcs})}(t) = \begin{bmatrix} v_{as}(t) \\ v_{bs}(t) \\ v_{cs}(t) \end{bmatrix} \quad (18)$$

- Vector de entradas de perturbación del sistema físico completo:

$$\mathbf{u}_{\mathbf{d}}(t) = \begin{bmatrix} T_l(t) \\ T_{amb}^\circ(t) \end{bmatrix} \quad (19)$$

- Vector de entradas total al sistema físico completo:

$$\mathbf{u}(t) = \begin{bmatrix} \mathbf{u}_{\mathbf{c}}(t) \\ \mathbf{u}_{\mathbf{d}}(t) \end{bmatrix} \quad \mathbf{u}_{(\mathbf{qd0s})}(t) = \begin{bmatrix} v_{qs}^r(t) \\ v_{ds}^r(t) \\ v_{0s}^r(t) \\ T_l(t) \\ T_{amb}^\circ(t) \end{bmatrix} \quad \mathbf{u}_{(\mathbf{abcs})}(t) = \begin{bmatrix} v_{as}(t) \\ v_{bs}(t) \\ v_{cs}(t) \\ T_l(t) \\ T_{amb}^\circ(t) \end{bmatrix} \quad (20)$$

- Sistema de tensiones trifásico a la salida del inversor:

$$v_{as}(t) \approx \frac{\sqrt{2}}{\sqrt{3}} \cdot V_{sl}(t) \cdot \cos(\theta_{ev}(t)) \quad (21)$$

$$v_{bs}(t) \approx \frac{\sqrt{2}}{\sqrt{3}} \cdot V_{sl}(t) \cdot \cos\left(\theta_{ev}(t) - \frac{2\pi}{3}\right) \quad (22)$$

$$v_{cs}(t) \approx \frac{\sqrt{2}}{\sqrt{3}} \cdot V_{sl}(t) \cdot \cos\left(\theta_{ev}(t) + \frac{2\pi}{3}\right) \quad (23)$$

(24)

- Frecuencia eléctrica y ángulo eléctrico del sistema de tensiones trifásico:

$$\omega_e(t) \equiv 2\pi \cdot f_e(t) \equiv \frac{d\theta_{ev}(t)}{dt} \iff \theta_{ev}(t) = \int_0^t \omega_e(\xi) d\xi + \theta_{ev}(0) \quad (25)$$

- Ángulo de carga de la máquina eléctrica:

$$\delta(t) \equiv \theta_r(t) - \theta_{ev}(t) = \int_0^t [\omega_r(\xi) - \omega_e(\xi)] d\xi + \theta_r(0) - \theta_{ev}(0) \quad (26)$$

### III. PRESENTACIÓN DEL PROBLEMA

El problema bajo estudio se encuentra bien detallado en la guía de referencia ([1]), por lo que en esta sección se indican solo los aspectos más relevantes de cada parte del problema.

#### III-A. Carga mecánica

Aplicación simplificada de referencia: control de movimiento de 1 eje (descentralizado) para articulación de brazo manipulador robótico elemental de un grado de libertad (1 g.d.l.) rotacional de eje horizontal sometido a la acción de la aceleración de gravedad (péndulo rígido actuado), con eje de rotación fijo a base en sistema de referencia inercial (fig. 1); con parámetros equivalentes variables según sea la carga útil transportada en el extremo.

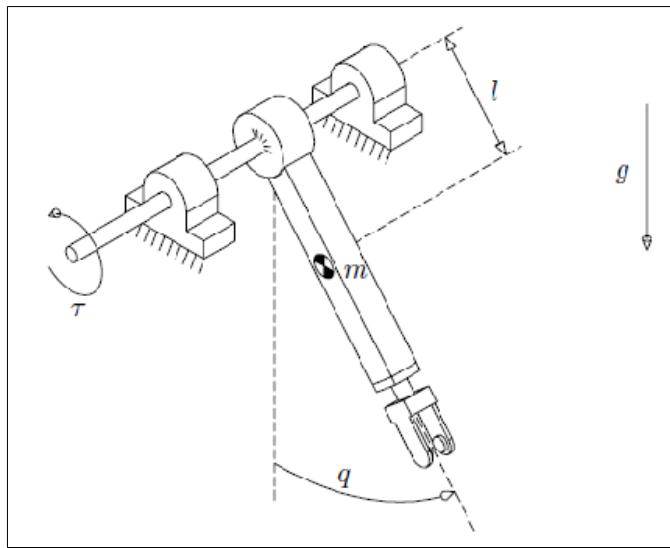


Fig. 1. Robot manipulador elemental de 1 g.d.l. en plano vertical (péndulo rígido actuado).

**III-B. Caja Reductora**

Caja reductora reversible con sistema de engranajes planetarios, asumiendo acoplamiento rígido (sin elasticidad torsional y sin juego, holgura o “backlash”); momento de inercia equivalente y pérdidas de energía por fricción interna, reflejados al eje de entrada y considerados junto con el motor

**III-C. Máquina Eléctrica PMSM**

Máquina eléctrica de CA trifásica sincrónica con excitación por imanes permanentes (PMSM) y estator conectado en estrella (simétrico y equilibrado) accesible en bornes de fases *abc*, con centro de estrella (punto “neutro”) flotante (no accesible).

**III-C.1. Subsistema térmico:** Modelo simplificado equivalente de primer orden, considerando sólo pérdidas eléctricas resistivas por efecto Joule en bobinado de estator, despreciando pérdidas magnéticas en el núcleo; transferencia de calor por conducción y convección natural, sin ventilación forzada.

**III-D. Inversor trifásico de alimentación (modulador de tensión)**

Inversor trifásico de 4 cuadrantes (regenerativo), consistente en puente trifásico con llaves electrónicas semiconductoras alimentado desde fuente de CC de tensión constante, comutado con modulación de ancho de pulso.

No es parte de este proyecto el análisis del detalle de operación del inversor ni su fuente de energía de CC. Se considera al inversor trifásico y la fuente de CC como un Modulador idealizado de tensión trifásico (vectorial) (modelo promediado que se indica a continuación) para alimentación al estator de la Máq. Eléctrica.

**III-D.1. Modelo Promediado:** Se considera un modelo promediado equivalente de tensiones sintetizadas de salida (componente fundamental, sin armónicos). Se trata de un sistema trifásico de tensiones de fase en bornes de estator, senoidales de secuencia positiva *abc*, equilibrado o balanceado, variable en Módulo  $V_{sl}(t)$  y Frecuencia  $\omega_e(t)$ .

**III-E. Sensores de retroalimentación**

El sistema cuenta con los siguientes dispositivos físicos y sus canales de medición y acondicionamiento:

- 1 sensor de posición angular (codificador incremental o “encoder”) montado en el eje de motor, asumiendo proceso de “homming” y decodificación idealizados. Se logra la medición de la posición angular absoluta “rectificada” (al girar más de una revolución)

$$\rightarrow \text{variable medida : } \theta_m(t)$$

- 3 sensores de corriente instantánea de fase, montados en salida trifásica del inversor hacia bornes del estator.

$$\rightarrow \text{variables medidas : } i_{as}(t), i_{bs}(t), i_{cs}(t)$$

- 1 sensor de temperatura (ej. RTD) en bobinado de estator. Se mide la temperatura para monitoreo de calentamiento y estimación de resistencia de estator  $R_s(t)$ .

$$\rightarrow \text{variable medida : } T_s^\circ(t)$$

**III-F. Variables principales en el Modelo Dinámico completo**

Se utilizan las siguientes variables para representar el estado, las entradas y las salidas en el modelo del sistema dinámico completo.

**a) Excitaciones (entradas) externas:**

- Variable manipulada (vectorial): Sistema trifásico de tensiones de fase reales en bornes de estator  $v_{abcs}(t)$ , con  $V_{sl}(t)$  y  $\omega_e(t)$  ajustables a través de manipulación de la modulación PWM del inversor.
- Variables de perturbación: Torque externo de carga mecánica  $T_l(t)$  aplicado en la articulación del brazo manipulador. Temperatura ambiente  $T_{amb}^o(t)$ .

**b) Estado interno:**

- Posición  $\theta_m(t)$  y velocidad  $\omega_m(t)$  en eje del motor. Corrientes virtuales equivalentes de estator  $i_{qd0s}^r(t)$ ; temperatura de estator  $T_s^o(t)$ .

**c) Respuestas (salidas) externas:**

- Variable controlada, no medida directamente (efector final): Posición angular de eje de la carga  $q(t) \equiv \theta_l(t)$ .
- Variables medidas (para realimentación): Posición angular de eje del motor  $\theta_m(t)$ . Sistema trifásico de corrientes de fase reales en bornes de estator  $i_{abcs}(t)$ . Temperatura de estator  $T_s^o(t)$ .

**IV. DESARROLLO DE TAREAS****IV-A. Modelado, Análisis y Simulación dinámica del SISTEMA FÍSICO a “Lazo Abierto” (Sin Controlador externo de Movimiento)**

**IV-A.1. Modelo sub-sistema mecánico completo referido al eje de la máquina eléctrica:** Multiplicando por  $r$  ambos miembros de la eq. (6), sumando miembro a miembro con la eq. (1) y tomando en cuenta  $T_q(t)$  según la eq. (5) obtenemos:

$$J_l \frac{d\omega_l(t)}{dt} + J_m r \frac{d\omega_m(t)}{dt} = r T_m(t) - T_l(t) - b_l \omega_l(t) - b_m r \omega_m(t)$$

Reemplazando en la anterior  $\omega_l(t)$  según la eq. (4), agrupando términos y diviendo entre  $r$  a ambos miembros, obtenemos:

$$\left( J_m + \frac{J_l}{r^2} \right) \frac{d\omega_m(t)}{dt} = T_m(t) - \left( b_m + \frac{b_l}{r^2} \right) \omega_m(t) - \frac{T_l(t)}{r} \quad (27)$$

Definimos ahora la inercia equivalente y el amortiguamiento equivalente respectivamente como:

$$J_{eq} = \left( J_m + \frac{J_l}{r^2} \right) \quad (28)$$

$$b_{eq} = \left( b_m + \frac{b_l}{r^2} \right) \quad (29)$$

Reemplazando la eq. (28) y la eq. (29) en la eq. (27) obtenemos el modelo matemático equivalente del sub-sistema mecánico completo con parámetros equivalentes referido al eje del motor (véase diagrama de bloques de la fig. 2):

$$J_{eq} \frac{d\omega_m(t)}{dt} = T_m(t) - b_{eq} \omega_m(t) - \frac{T_l(t)}{r} \quad (30)$$

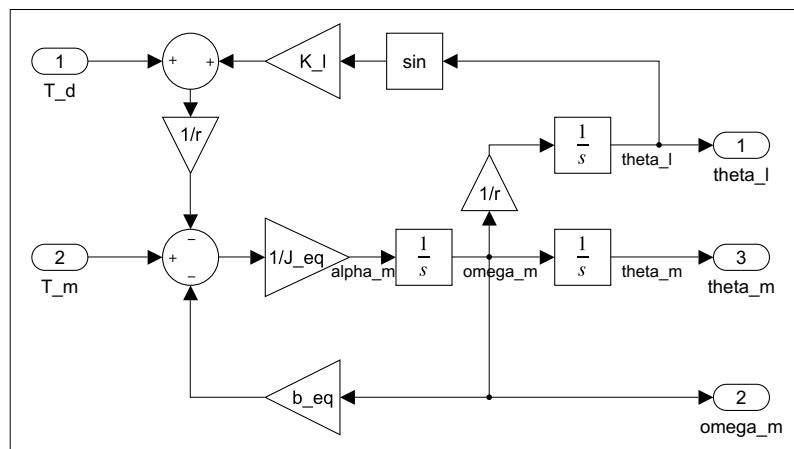


Fig. 2. Diagrama de bloques del sub-sistema mecánico completo.

El modelo resultante tiene un solo grado de libertad, tal como sucede con el modelo de la carga y el del subsistema mecánico de la máquina eléctrica sin la transmisión. Esto se debe a la suposición de rigidez ideal y la ausencia de "backlash.<sup>en</sup>" en la reducción, permitiendo un "acoplamiento directo" de la carga al eje de la máquina eléctrica. Dicho de otra manera, la transmisión no incorpora dinámica al subsistema mecánico.

**IV-A.2. Modelo dinámico del sistema físico completo:** este incorpora los sub-sistemas electromagnético, mecánico y térmico.

**IV-A.2.a. Modelo Global No Lineal:** Al tratarse de un sistema no lineal de parámetros variables y con no-linealidades en las variables de estado, no se puede obtener una expresión de la ecuación de estado y de salida del sistema en la forma:

$$\begin{cases} \frac{d\mathbf{x}(t)}{dt} = A\mathbf{x}(t) + B\mathbf{u}(t) \\ \mathbf{y}(t) = C\mathbf{x}(t) + D\mathbf{u}(t) \end{cases}$$

Sin embargo, se puede obtener una expresión vectorial más general del modelo matemático en la forma:

$$\begin{cases} \frac{d\mathbf{x}(t)}{dt} = f(\mathbf{x}(t), \mathbf{u}(t), t) \\ \mathbf{y}(t) = g(\mathbf{x}(t), \mathbf{u}(t), t) \end{cases}$$

Teniendo en cuenta la definición del estado del sistema (eq. (17)), la primera ecuación a considerar en la expresión vectorial de estado del sistema es la eq. (7). El acoplamiento entre el sub-sistema electromagnético y el mecánico de la máquina eléctrica se da a través del  $T_m(t)$ , dado por la ecuación eq. (10). Reemplazando esta ecuación en la eq. (30) y reordenando términos, obtenemos la segunda ecuación de estado del sistema:

$$\frac{d\omega_m(t)}{dt} = \frac{3}{2} \frac{P_p i_{qs}^r(t) [\lambda_m'^r + (L_d - L_q)i_{ds}^r(t)]}{J_{eq}} - \frac{b_{eq}\omega_m(t)}{J_{eq}} - \frac{T_l(t)}{r J_{eq}} \quad (31)$$

Las siguientes tres ecuaciones de estado del sistema se obtienen de las de balance de tensiones en coordenadas virtuales (eq. (11) eq. (12), eq. (13)). Reemplazando en estas la relación entre  $\omega_m(t)$  y  $\omega_r(t)$  dada por la eq. (8) obtenemos:

$$\frac{di_{qs}^r(t)}{dt} = -\frac{R_s(t)i_{qs}^r(t)}{L_q} - \frac{P_p\omega_m(t)[\lambda_m'^r + L_d i_{ds}^r(t)]}{L_q} + \frac{v_{qs}^r(t)}{L_q} \quad (32)$$

$$\frac{di_{ds}^r(t)}{dt} = -\frac{R_s(t)i_{ds}^r(t)}{L_d} + \frac{L_q P_p \omega_m(t) i_{qs}^r(t)}{L_d} + \frac{v_{ds}^r(t)}{L_d} \quad (33)$$

$$\frac{di_{0s}(t)}{dt} = -\frac{R_s(t)i_{0s}(t)}{L_{ls}} + \frac{v_{0s}(t)}{L_{ls}} \quad (34)$$

La última ecuación de estado se obtiene relacionando las eq. (15) y eq. (16) obteniéndose:

$$\frac{dT_s^\circ(t)}{dt} = \frac{3}{2} \frac{R_s(t)[i_{qs}^r(t)^2 + i_{ds}^r(t)^2 + 2i_{0s}^2(t)]}{C_{ts}} - \frac{[T_s^\circ(t) - T_{amb}^\circ(t)]}{R_{ts} C_{ts}} \quad (35)$$

Con objeto de abreviar la expresión de estas ecuaciones, en lugar de reemplazar el modelo completo de variación de  $R_s$  (eq. (14)) en las mismas, solo se deja indicada la dependencia explícita de  $R_s$  con respecto a  $t$ . Con el mismo objeto, se abreavía  $R_{ts-amb}$  a  $R_{ts}$ .

**Ecuación vectorial de estado del sistema:** se obtiene expresando en forma vectorial las ecuaciones obtenidas, indicándose en la eq. (36) en forma de sistemas de ecuaciones y en forma matricial en la eq. (37)

$$\begin{cases} \frac{d\theta_m(t)}{dt} = \omega_m(t) \\ \frac{d\omega_m(t)}{dt} = \frac{1}{J_{eq}} \left( \frac{3}{2} P_p i_{qs}^r(t) [\lambda_m'^r + (L_d - L_q)i_{ds}^r(t)] - b_{eq}\omega_m(t) - \frac{1}{r} T_l(t) \right) \\ \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} = \frac{1}{L_q} (-R_s(t)i_{qs}^r(t) - P_p\omega_m(t)[\lambda_m'^r + L_d i_{ds}^r(t)] + v_{qs}^r(t)) \\ \frac{di_{ds}^r(t)}{dt} = \frac{1}{L_d} (-R_s(t)i_{ds}^r(t) + P_p\omega_m(t)L_q i_{qs}^r(t) + v_{ds}^r(t)) \\ \frac{di_{0s}(t)}{dt} = \frac{1}{L_{ls}} (-R_s(t)i_{0s}(t) + v_{0s}(t)) \\ \frac{dT_s^\circ(t)}{dt} = \frac{1}{C_{ts}} \left( \frac{3}{2} R_s(t) [i_{qs}^r(t)^2 + i_{ds}^r(t)^2 + 2i_{0s}^2(t)] + \frac{1}{R_{ts}} (T_{amb}^\circ(t) - T_s^\circ(t)) \right) \end{cases} \quad (36)$$

$$\begin{bmatrix} \frac{d\theta_m(t)}{dt} \\ \frac{d\omega_m(t)}{dt} \\ \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} \\ \frac{di_{ds}^r(t)}{dt} \\ \frac{di_{0s}(t)}{dt} \\ \frac{dT_s^\circ(t)}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \omega_m(t) \\ \frac{\frac{3}{2}P_p i_{qs}^r(t)[\lambda_m'^r + (L_d - L_q)i_{ds}^r(t)]}{J_{eq}} - \frac{b_{eq}\omega_m(t)}{J_{eq}} \\ -\frac{R_s(t)i_{qs}^r(t)}{L_q} - \frac{P_p\omega_m(t)[\lambda_m'^r + L_d i_{ds}^r(t)]}{L_q} \\ -\frac{R_s(t)i_{ds}^r(t)}{L_d} + \frac{P_p\omega_m(t)L_q i_{qs}^r(t)}{L_d} \\ -\frac{R_s(t)i_{0s}(t)}{L_{ls}} \\ \frac{\frac{3}{2}R_s(t)[i_{qs}^r(t)^2 + i_{ds}^r(t)^2 + 2i_{0s}(t)^2]}{C_{ts}} - \frac{T_s^\circ(t)}{R_{ts}C_{ts}} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ \frac{1}{L_q} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{1}{L_d} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1}{L_{ls}} \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_{qs}^r(t) \\ v_{ds}^r(t) \\ v_{0s}(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ \frac{-1}{rJ_{eq}} & 0 \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \\ 0 & \frac{1}{C_{ts}R_{ts}} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_l(t) \\ T_{amb}^\circ(t) \end{bmatrix} \quad (37)$$

Con condiciones iniciales:

$$\mathbf{x}(t_0) = \mathbf{x}_0 = \begin{bmatrix} \theta_{m0} \\ \omega_{m0} \\ i_{qs0}^r \\ i_{ds0}^r \\ i_{0s0} \\ T_{s0}^\circ \end{bmatrix} \quad (38)$$

En la eq. (37) se han separado las relaciones que involucran a las variables de estado del sistema de las que involucran a las entradas de manipulación y de las que involucran a las entradas perturbación (ver eq. (17), eq. (18) y eq. (19)). Se puede notar que, aunque el sistema es no lineal en las variables de estado (no se puede obtener una expresión de la forma  $Ax(t)$  para las relaciones que involucran a las variables de estado), sí es lineal en las entradas tanto de perturbación como de control (las relaciones que involucran a las entradas se presentan en la forma  $Bu(t)$ ), salvo por la dependencia de  $T_l(t)$  con  $\theta_l$  y por lo tanto con  $\theta_m$  dada por la eq. (2).

**Ecuación vectorial de salida del sistema:** se obtiene considerando que la salida de interés del sistema físico es  $\theta_m(t)$ :

$$y(t) = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \theta_m(t) \\ \omega_m(t) \\ i_{qs}^r(t) \\ i_{ds}^r(t) \\ i_{0s}(t) \\ T_s^\circ(t) \end{bmatrix} \quad (39)$$

**Diagramas de bloques del sistema físico completo:** En la fig. 3 se muestra el diagrama de bloques del sistema físico completo constituido por los sub-sistemas mecánico, térmico y electromagnético, cuyos diagramas respectivos se muestran en las fig. 2, fig. 4, y fig. 5. A su vez, los componentes del sub-sistema electromagnético se detallan en las fig. 6, fig. 7, fig. 8, para las corrientes ( $i_{qs}^r$ ,  $i_{ds}^r$ ,  $i_{0s}$  respectivamente) y en la fig. 9 para  $T_m(t)$ . Finalmente, en las fig. 10 y fig. 11 se detallan las transformaciones de Park directa e inversa respectivamente.

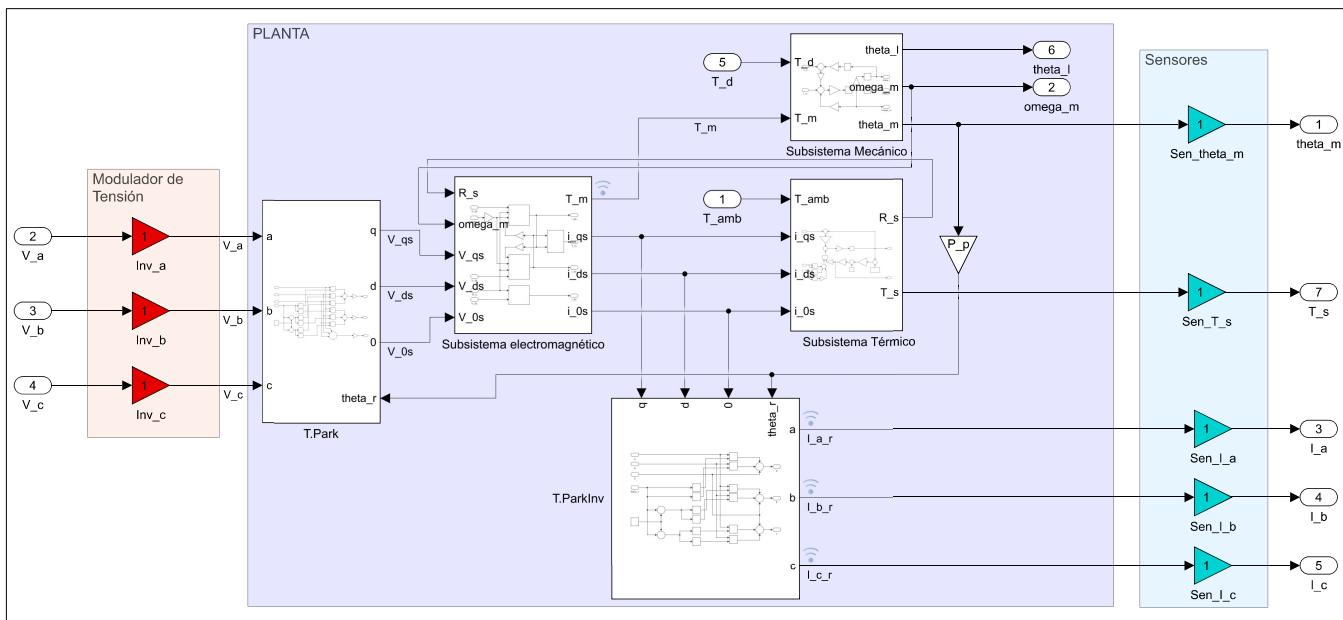


Fig. 3. Diagrama de bloques completo de la planta.

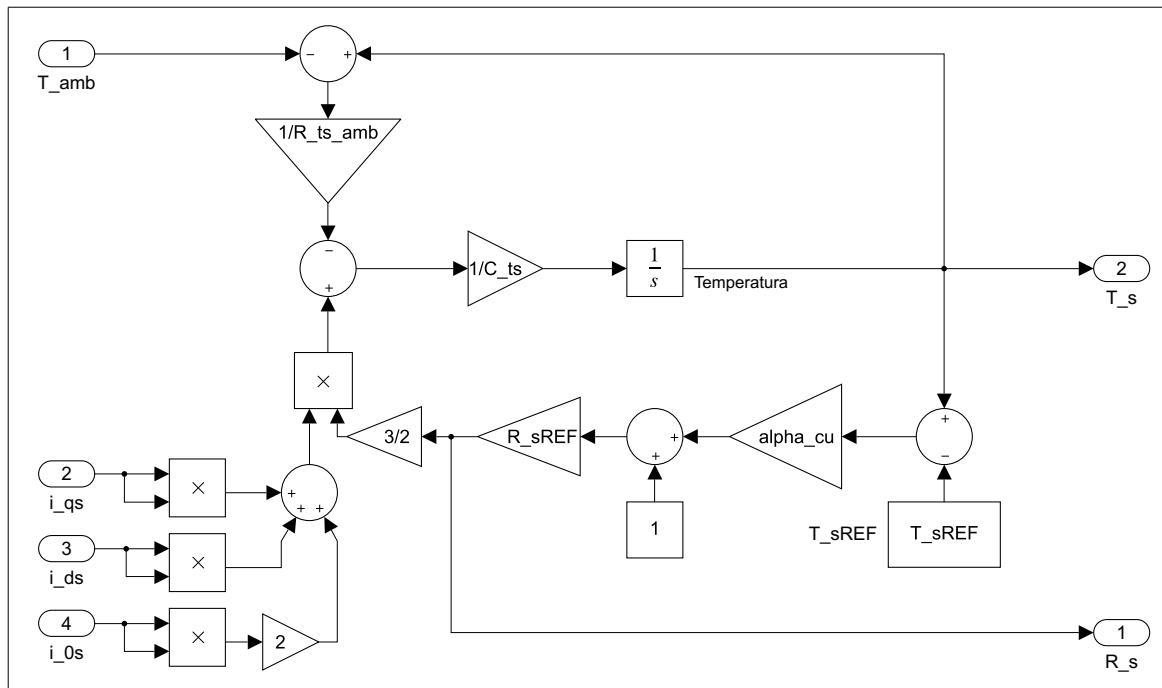


Fig. 4. Diagrama de bloques del sub-sistema térmico.

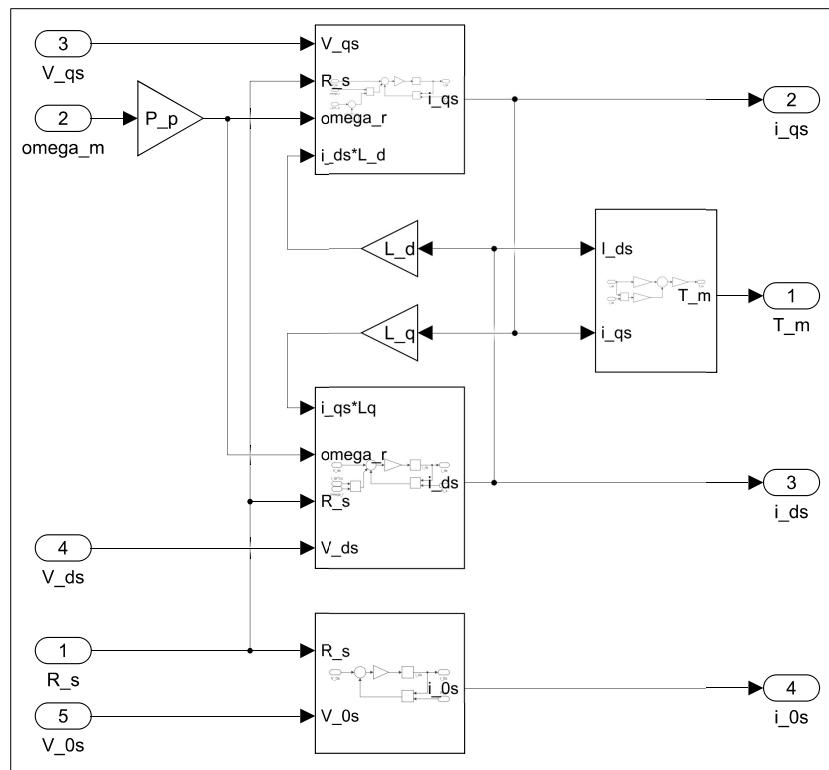


Fig. 5. Diagrama de bloques del sub-sistema electromagnético.

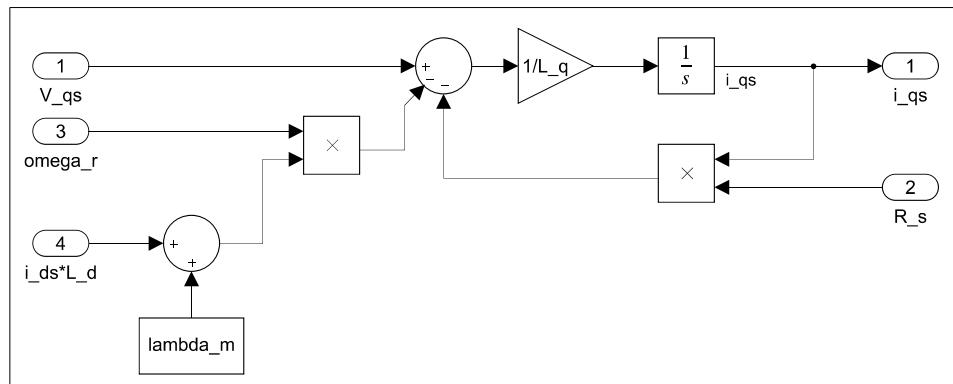


Fig. 6. Diagrama de bloques  $i_{qs}^r$ .

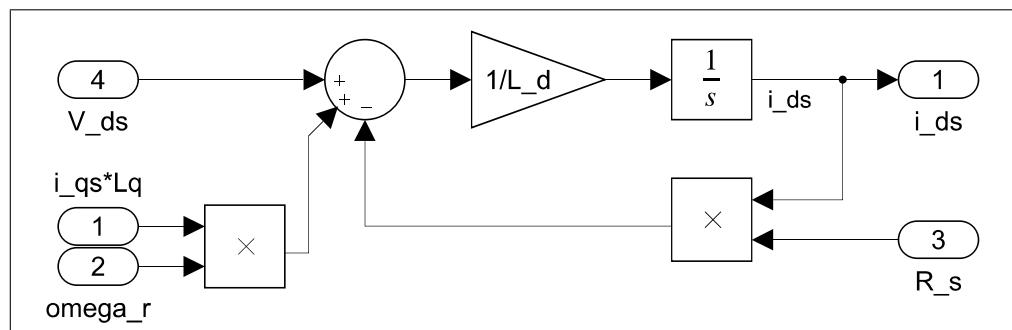


Fig. 7. Diagrama de bloques  $i_{ds}^r(t)$ .

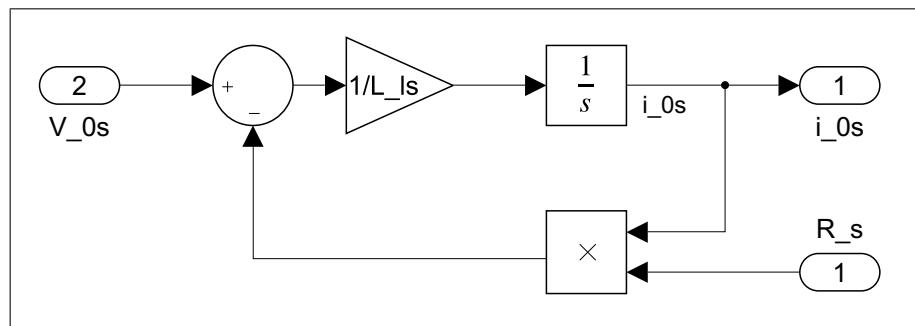


Fig. 8. Diagrama de bloques  $i_{0s}(t)$ .

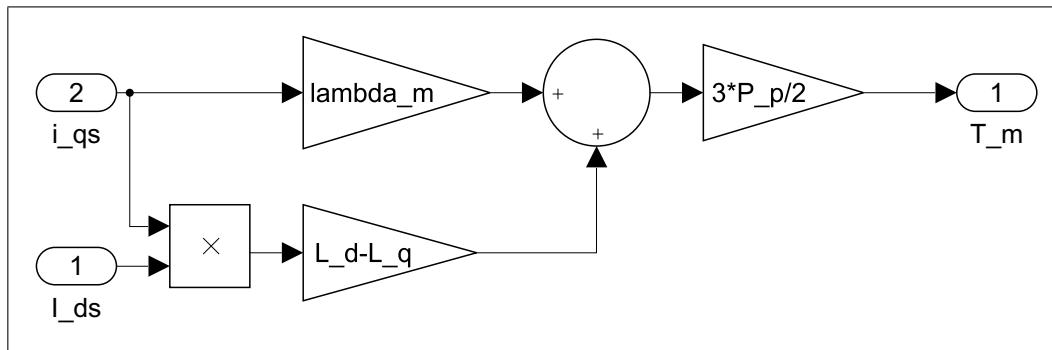


Fig. 9. Diagrama de bloques  $T_m(t)$ .

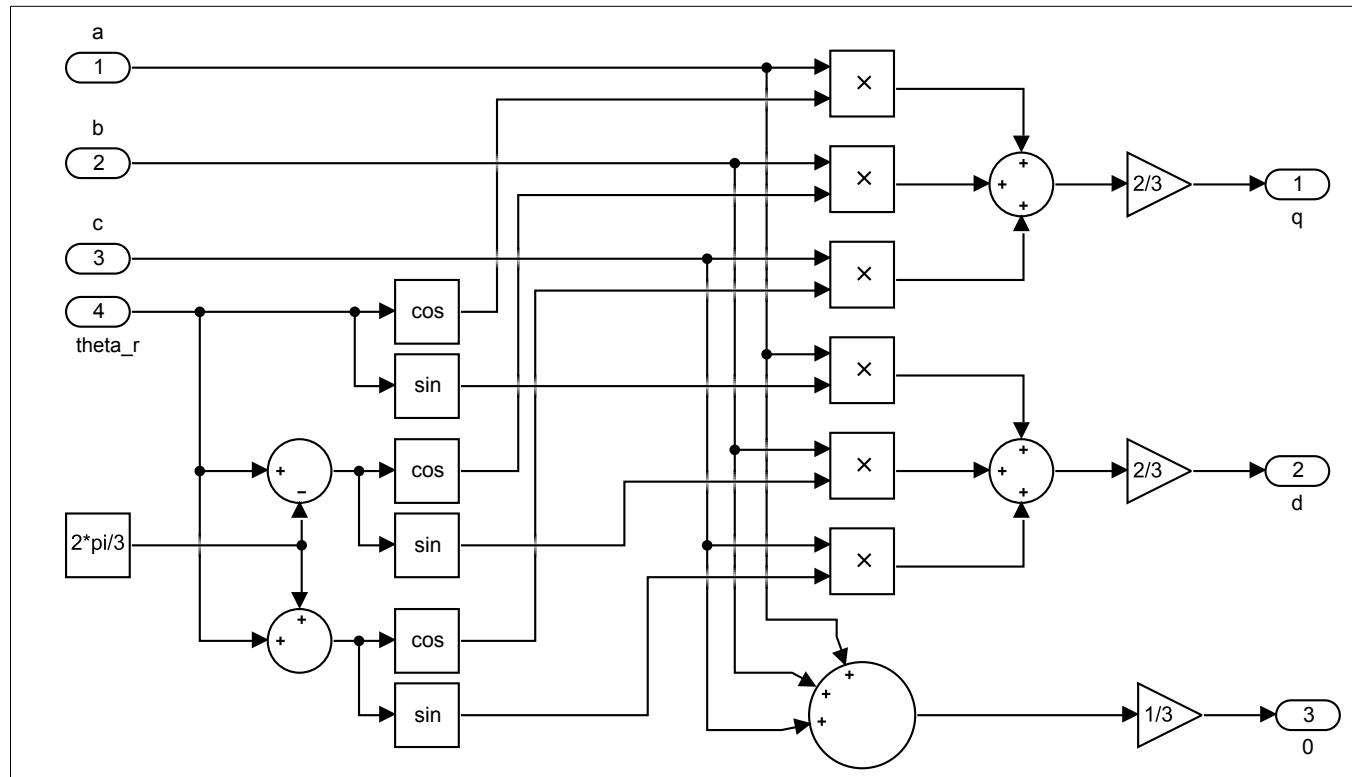


Fig. 10. Transformación de Park Directa.

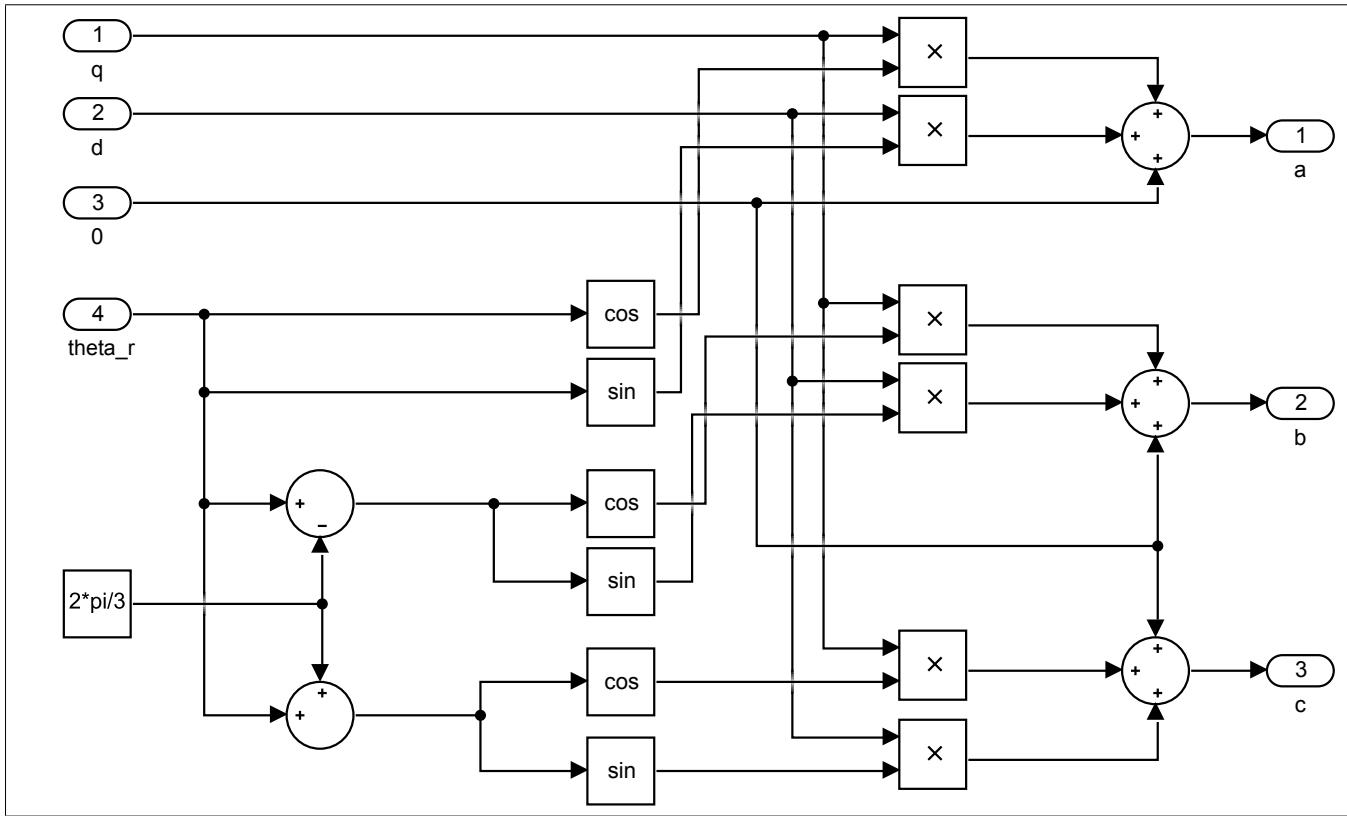


Fig. 11. Transformación de Park inversa.

**IV-A.2.b. Linealización Jacobiana:** Se aclara aquí que, solamente para este ejercicio, se considera un vector de entradas de perturbación modificado con respecto al indicado en la eq. (20) al considerar  $T_l(t)$  desarrollado como se indica en la eq. (2). Lo que se hace es reemplazar  $T_l(t)$  por  $T_d(t)$  en el vector de entradas de la eq. (19) lo que cambia finalmente la definición de  $\mathbf{u}(t)$ . Luego, el vector de entradas de perturbación y el vector de entradas total del sistema, para este ejercicio, son los que se indican en la eq. (40).

$$\mathbf{u}_d(t) = \begin{bmatrix} T_d(t) \\ T_{amb}^o(t) \end{bmatrix} \quad \mathbf{u}(t) = \begin{bmatrix} v_{qs}^r(t) \\ v_{ds}^r(t) \\ v_{0s}^r(t) \\ T_d(t) \\ T_{amb}^o(t) \end{bmatrix} \quad (40)$$

Con esta definición del vector de entradas, la ecuación vectorial de estado del sistema es redefinida. Por un lado se debe operar para obtener una expresión de  $T_l(t)$  en función de  $\theta_m(t)$  y no en función de  $\theta_l(t)$  para luego reemplazar la expresión obtenida en la eq. (37). Este procedimiento se indica en la eq. (41). Finalmente, la ecuación vectorial de estado del sistema queda expresada como se indica en la eq. (42).

$$\begin{aligned} \text{eq. (4) y eq. (3)} &\rightarrow \theta_l(t) = \frac{1}{r} \int_0^t \omega_m(\zeta) d\zeta + \theta_l(0) \\ \text{eq. (7)} &\rightarrow \int_0^t \omega_m(\zeta) d\zeta = \theta_m(t) - \theta_m(0) \\ \text{Reemplazando la segunda en la primera} &\rightarrow \theta_l(t) = \frac{\theta_m(t) - \theta_m(0)}{r} + \theta_l(0) \end{aligned} \quad (41)$$

Consideramos que se cumple  $\frac{\theta_m(0)}{r} = \theta_l(0)$

Luego  $\theta_l(t) = \theta_m(t)/r$

Finalmente  $\rightarrow T_l(t) = k_l \sin\left(\frac{\theta_m(t)}{r}\right) + T_d(t)$

$$\begin{bmatrix} \frac{d\theta_m(t)}{dt} \\ \frac{d\omega_m(t)}{dt} \\ \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} \\ \frac{di_{ds}^r(t)}{dt} \\ \frac{di_{0s}(t)}{dt} \\ \frac{dT_s^o(t)}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \omega_m(t) \\ \frac{\frac{3}{2}P_p i_{qs}^r(t)[\lambda_m'^r + (L_d - L_q)i_{ds}^r(t)]}{J_{eq}} - \frac{b_{eq}\omega_m(t)}{J_{eq}} - \frac{k_l \sin(\frac{\theta_m(t)}{r})}{r J_{eq}} \\ -\frac{R_s(t)i_{qs}^r(t)}{L_q} - \frac{P_p\omega_m(t)[\lambda_m'^r + L_d i_{ds}^r(t)]}{L_q} \\ -\frac{R_s(t)i_{ds}^r(t)}{L_d} + \frac{P_p\omega_m(t)L_q i_{qs}^r(t)}{L_d} \\ -\frac{R_s(t)i_{0s}(t)}{L_{ls}} \\ \frac{\frac{3}{2}R_s(t)[i_{qs}^r(t)^2 + i_{ds}^r(t)^2 + 2i_{0s}(t)^2]}{C_{ts}} - \frac{T_s^o(t)}{R_{ts} C_{ts}} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & \frac{-1}{r J_{eq}} & 0 \\ \frac{1}{L_q} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & \frac{1}{L_d} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1}{L_{ls}} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{1}{C_{ts} R_{ts}} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_{qs}^r(t) \\ v_{ds}^r(t) \\ v_{0s}(t) \\ T_d(t) \\ T_{amb}^o(t) \end{bmatrix} \quad (42)$$

En el modelo de pequeñas desviaciones locales  $\delta\mathbf{x}(t)$  respecto de los puntos de equilibrio  $\mathbf{X}_o(t)$  se hacen las consideraciones señaladas en la eq. (43).

$$\begin{cases} \mathbf{x}(t) = \mathbf{X}_o(t) + \delta\mathbf{x}(t) \\ \delta\mathbf{x}(0) \equiv \mathbf{0} \end{cases} \quad (43)$$

La ecuación del **espacio de operación global NL cuasi-estacionario** se muestra en la eq. (44).

$$\begin{cases} \frac{d\mathbf{X}_o(t)}{dt} = \mathbf{f}(\mathbf{X}_o(t), \mathbf{U}_o(t)) \approx 0/\text{const}; \mathbf{X}_o(0) \equiv \mathbf{x}_0 \\ \mathbf{Y}_o(t) = C\mathbf{X}_o(t) \end{cases} \quad (44)$$

Para nuestro sistema esto queda expresado como se indica en la eq. (45) para la ecuación de estado, y en la eq. (46) para las condiciones iniciales. En las mismas, el sub-indice  $-o$  indica los valores de las variables en el punto de operación.

$$\begin{bmatrix} \frac{d\theta_{m-o}(t)}{dt} \\ \frac{d\omega_{m-o}(t)}{dt} \\ \frac{di_{qs-o}^r(t)}{dt} \\ \frac{di_{ds-o}^r(t)}{dt} \\ \frac{di_{0s-o}(t)}{dt} \\ \frac{dT_{s-o}^o(t)}{dt} \end{bmatrix} = \begin{cases} \omega_{m-o}(t) \\ \frac{1}{J_{eq}} \left[ \frac{3}{2}P_p i_{qs-o}^r(t) [\lambda_m'^r + (L_d - L_q)i_{ds-o}^r(t)] - b_{eq}\omega_{m-o}(t) - \frac{k_l}{r} \sin\left(\frac{\theta_{m-o}(t)}{r}\right) - \frac{1}{r}T_{d-o}(t) \right] \\ \frac{1}{L_q} [-R_{s-o}(t)i_{qs-o}^r(t) - P_p\omega_{m-o}(t)[\lambda_m'^r + L_d i_{ds-o}^r(t)] + v_{qs-o}^r(t)] \\ \frac{1}{L_d} [-R_{s-o}(t)i_{ds-o}^r(t) + P_p\omega_{m-o}(t)L_q i_{qs-o}^r(t) + v_{ds-o}^r(t)] \\ \frac{1}{L_{ls}} [-R_{s-o}(t)i_{0s}(t) + v_{0s-o}(t)] \\ \frac{3}{2} \frac{R_{s-o}(t)}{C_{ts}} [i_{qs-o}^r(t)^2 + i_{ds-o}^r(t)^2 + 2i_{0s-o}(t)^2] + \frac{1}{R_{ts} C_{ts}} [T_{amb-o}(t) - T_{s-o}^o(t)] \end{cases} \approx \begin{cases} \omega_{m0} \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{cases} \quad (45)$$

$$\mathbf{X}_o(0) = \begin{bmatrix} \theta_{m-o}(0) \\ \omega_{m-o}(0) \\ i_{qs-o}^r(0) \\ i_{ds-o}^r(0) \\ i_{0s-o}(0) \\ T_{s-o}^o(0) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \theta_{m0} \\ \omega_{m0} \\ i_{qs0}^r \\ i_{ds0}^r \\ i_{0s0} \\ T_{s0}^o \end{bmatrix} \quad (46)$$

Consideramos relevante hacer aquí un análisis al respecto del espacio de operación global NL para este modelo del sistema físico en particular.

Si, en lugar de la restricción débil señalada en la eq. (44) se toma la restricción fuerte dada por la eq. (47), y si se toma en cuenta las condiciones iniciales del modelo señaladas en la eq. (46) y la evolución de  $\theta_m(t)$  dada por la eq. (7), tendremos un punto de operación definido como en la eq. (48)

$$\frac{d\mathbf{X}_o(t)}{dt} = \mathbf{f}(\mathbf{X}_o(t), \mathbf{U}_o(t)) \equiv 0/\text{const} \quad (47)$$

$$\mathbf{X}_o(t) = \begin{bmatrix} \theta_{m-o}(t) \\ \omega_{m-o}(t) \\ i_{qs-o}^r(t) \\ i_{ds-o}^r(t) \\ i_{0s-o}(t) \\ T_{s-o}^\circ(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \int_0^t \omega_{m-o}(0)d\tau + \theta_{m-o}(0) \\ \omega_{m-o}(0) \\ i_{qs-o}^r(0) \\ i_{ds-o}^r(0) \\ i_{0s-o}(0) \\ T_{s-o}^\circ(0) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \omega_{m0}t + \theta_{m0} \\ \omega_{m0} \\ i_{qs0}^r \\ i_{ds0}^r \\ i_{0s0} \\ T_{s0}^\circ \end{bmatrix} \quad (48)$$

Reemplazamos lo obtenido en la eq. (48) en la eq. (45) y destacamos la ecuación de estado asociada a  $\omega_m(t)$ .

$$\frac{1}{J_{eq}} \left[ \frac{3}{2} P_p i_{qs0}^r [\lambda_m^{qr} + (L_d - L_q) i_{ds0}^r] - b_{eq} \omega_{m0} - \frac{k_l}{r} \sin \left( \frac{\omega_{m0}t + \theta_{m0}}{r} \right) - \frac{1}{r} T_{d0} \right] = 0 \quad (49)$$

Se puede ver que la eq. (49) tiene una dependencia explícita de  $t$ , no solamente de las variables de estado y de las entradas en el punto de operación. La eq. (49) se puede expresar de forma simplificada, para mostrar nuestro punto, como en la eq. (50).

$$cte - \frac{k_l}{r} \sin \left( \frac{\omega_{m0}t + \theta_{m0}}{r} \right) - \frac{1}{r} T_{d-o}(t) = 0 \quad (50)$$

Condición que se puede satisfacer solo bajo dos supuestos distintos indicados en la eq. (51). La primera de ellas implica tener control sobre la entrada de perturbación  $T_{d-o}$ , lo cual no es posible por definición, o bien si se tuviera un contrapeso que equilibre el torque gravitacional producido por el brazo y la masa que transporta en su extremo. La segunda condición elimina la dependencia explícita de  $t$  y no requiere control sobre la entrada de perturbación para lograrse.

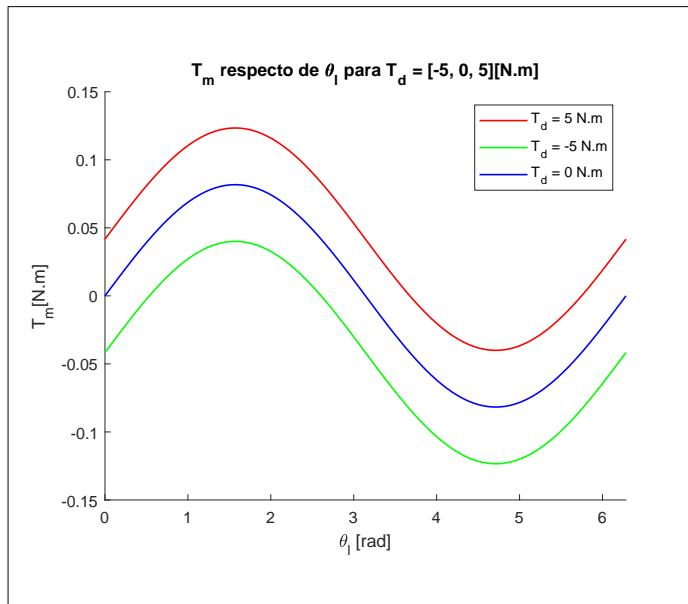
$$\begin{cases} T_{d-o}(t) &= cte - \frac{k_l}{r} \sin \left( \frac{\omega_{m0}t + \theta_{m0}}{r} \right) \\ \omega_{m0} &= 0 \end{cases} \quad (51)$$

Cuando se asume la segunda condición de la eq. (51), la eq. (45) queda como se indica en la eq. (52). En la que además se toma  $v_{0s-o}(t) \equiv 0$  al tratarse de un sistema de tensiones trifásico simétrico balanceado. Eso da por resultado  $i_{ds0}^r = 0$ , al ser  $R_{s-o} \neq 0$  para las temperaturas normales de operación, y se reemplaza directamente en la ecuación de estado de la  $T_s^\circ$ .

$$\begin{cases} \omega_{m0} &= 0 \\ \frac{1}{J_{eq}} \left[ \frac{3}{2} P_p i_{qs0}^r [\lambda_m^{qr} + (L_d - L_q) i_{ds0}^r] - \frac{k_l}{r} \sin \left( \frac{\theta_{m0}}{r} \right) - \frac{1}{r} T_{d-o} \right] &= 0 \\ \frac{1}{L_q} [-R_{s-o} i_{qs0}^r + v_{qs-o}^r] &= 0 \Rightarrow i_{qs0}^r = v_{qs-o}^r / R_{s-o} \\ \frac{1}{L_d} [-R_{s-o} i_{ds0}^r + v_{ds-o}^r] &= 0 \Rightarrow i_{ds0}^r = v_{ds-o}^r / R_{s-o} \\ \frac{1}{L_{ls}} [-R_{s-o} i_{0s}] &= 0 \Rightarrow i_{0s} = 0 \\ \frac{3}{2} \frac{\dot{R}_{s-o}}{C_{ts}} [i_{qs0}^r]^2 + \frac{1}{R_{ts} C_{ts}} [T_{amb-o}^\circ - T_{s0}^\circ] &= 0 \end{cases} \quad (52)$$

Considerando este último caso, es interesante presentar las curvas que permitan obtener las entradas de control que es necesario aplicar para obtener una posición deseada del brazo, dado un vector de entradas de perturbación constantes.

En fig. 12 representamos el  $T_{m-o}$  que se requiere para una perturbación  $T_{d-o}$  dada, en función de la posición del brazo. En donde se consideran los valores extremos de  $T_{d-o}$  y un valor de  $k_l = 9,807 [N.m]$ , ambos en los rangos dados en [1].

Fig. 12.  $T_m$  respecto a  $T_{d-o}$  y  $\theta_l$ .

Luego, dado un valor de corriente total  $i_{qd0s-o}^r$  como se indica en la eq. (53), junto con un ángulo  $\beta$ , que se pueden relacionar gráficamente como se muestra en la fig. 13, podemos expresar las curvas de  $T_{m-o}$  en función de  $i_{qd0s-o}^r$  con  $\beta$  como parámetro, las que se muestran en la fig. 14 y que responden a la eq. (54).

$$(i_{qd0s-o}^r)^2 = (i_{qs0}^r)^2 + (i_{ds0}^r)^2 \quad (53)$$

$$T_{m-o} = \frac{3}{2} P_p i_{qd0s-o}^r \sin(\beta) [\lambda'_m + (L_d - L_q) i_{qd0s-o}^r \cos(\beta)] \quad (54)$$

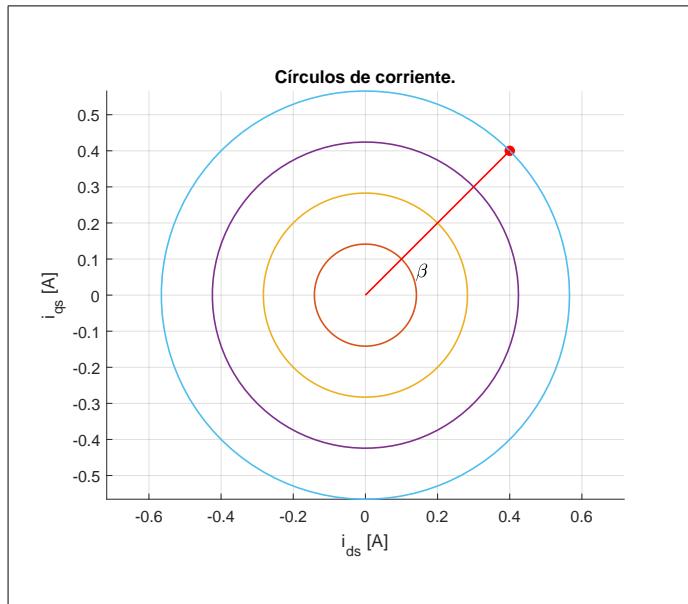
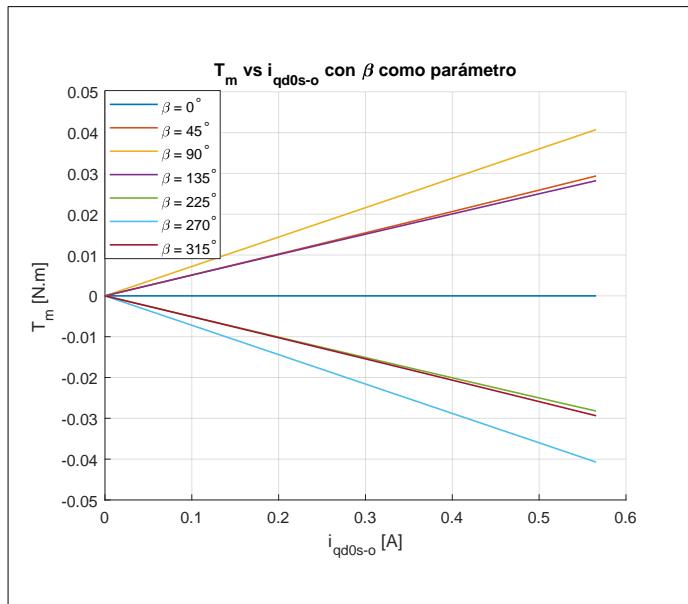
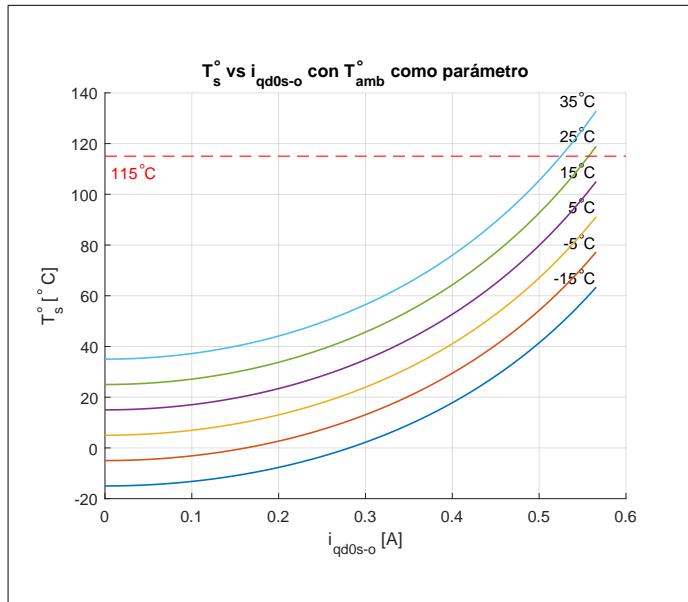


Fig. 13. Círculos de corriente total en coordenadas virtuales.

Fig. 14.  $T_m$  respecto de  $i_{qd0s-o}^r$  con parámetro  $\beta$ .

De la eq. (52) se puede obtener  $T_{s-o}^\circ$  a partir del conocimiento de la corriente total. Esto se expresa en la eq. (55) y da como resultado la gráfica mostrada en la fig. 15, en donde se grafica la  $T_{s-o}^\circ$  respecto a  $i_{qd0s-o}^r$  con  $T_{amb-o}^\circ$  como parámetro.

$$T_{s-o}^\circ = \frac{\frac{3}{2} R_{sREF} (\alpha_{cu} T_{sREF}^\circ - 1) (i_{qd0s-o}^r)^2 - \frac{T_{amb-o}^\circ}{R_{ts-amb}}}{\frac{3}{2} R_{sREF} \alpha_{cu} (i_{qd0s-o}^r)^2 - \frac{1}{R_{ts-amb}}} \quad (55)$$

Fig. 15.  $T_{s-o}^\circ$  respecto de  $i_{qd0s-o}^r$  con parámetro  $T_{amb}^\circ$ .

Por otro lado, el **Modelo dinámico LPV** se indica en la eq. (56):

$$\begin{cases} \frac{d}{dt} \delta \mathbf{x}(t) & \approx A(t) \delta \mathbf{x}(t) + B(t) \delta \mathbf{u}(t); \delta \mathbf{x}(0) \equiv \mathbf{0} \\ \delta \mathbf{y}(t) & = C \delta \mathbf{x}(t) \end{cases} \quad (56)$$

Las matrices  $A(t)$  y  $B(t)$  de la eq. (56) vienen dadas por la eq. (57).

$$A(t) = \left[ \frac{\partial \mathbf{f}}{\partial \mathbf{x}} \Big|_o (t) \right] = \begin{bmatrix} \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{d\theta_m(t)}{dt} \right) \Big|_o \\ \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{d\omega_m(t)}{dt} \right) \Big|_o \\ \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} \right) \Big|_o \\ \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{di_{ds}^r(t)}{dt} \right) \Big|_o \\ \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{di_{0s}^r(t)}{dt} \right) \Big|_o \\ \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{dT_s^o(t)}{dt} \right) \Big|_o \end{bmatrix} \quad B(t) = \left[ \frac{\partial \mathbf{f}}{\partial \mathbf{u}} \Big|_o (t) \right] = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & \frac{-1}{rJ_{eq}} & 0 \\ \frac{1}{L_q} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & \frac{1}{L_d} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1}{L_d} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{1}{C_{ts}R_{ts}} \end{bmatrix} \quad (57)$$

Las derivadas parciales indicadas para  $A(t)$  en la eq. (57) vienen dadas por la eq. (58).

$$\begin{aligned} \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{d\theta_m(t)}{dt} \right) \Big|_o &= \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \\ \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{d\omega_m(t)}{dt} \right) \Big|_o &= \begin{bmatrix} -K_l \cos\left(\frac{\theta_{m-o}}{r}\right) & -b_{eq} & \frac{3P_p(\lambda'_m + i_{ds-o}^r(L_d - L_q))}{2J_{eq}} & \frac{3P_p i_{qs-o}^r (L_d - L_q)}{2J_{eq}} & 0 & 0 \end{bmatrix} \\ \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} \right) \Big|_o &= \begin{bmatrix} 0 & \frac{-P_p(i_{ds-o}^r L_d + \lambda'_m)}{L_q} & \frac{-R_{s-o}}{L_q} & \frac{-L_d P_p \omega_{m-o}}{L_q} & 0 & \frac{-R_s \text{REF} \alpha_{cu} i_{qs-o}^r}{L_q} \end{bmatrix} \\ \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{di_{ds}^r(t)}{dt} \right) \Big|_o &= \begin{bmatrix} 0 & \frac{L_q P_p i_{qs-o}^r}{L_d} & \frac{L_q P_p \omega_{m-o}}{L_d} & \frac{-R_{s-o}}{L_d} & 0 & \frac{-R_s \text{REF} \alpha_{cu} i_{ds-o}^r}{L_d} \end{bmatrix} \\ \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{di_{0s}(t)}{dt} \right) \Big|_o &= \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & \frac{-R_{s-o}}{L_{ls}} & \frac{-R_s \text{REF} \alpha_{cu} i_{0s-o}}{L_{ls}} \end{bmatrix} \\ \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{dT_s^o(t)}{dt} \right) \Big|_o &= \begin{bmatrix} 0 & 0 & \frac{3R_{s-o} i_{qs-o}^r}{C_{ts}} & \frac{3R_{s-o} i_{ds-o}^r}{C_{ts}} & \frac{6R_{s-o} i_{0s-o}^r}{C_{ts}} & \frac{3R_s \text{REF} \alpha_{cu} (i_{ds-o}^r)^2 + 2i_{0s-o}^r + i_{qs-o}^r}{2C_{ts}} - \frac{1}{C_{ts} R_{ts}} \end{bmatrix} \end{aligned} \quad (58)$$

Nota: Por motivos de legibilidad del modelo matemático LPV completo, decidimos conservar la expresión en esta forma desagregada.

**IV-A.2.c. Linealización Por Realimentación No Lineal:** Dado que la dinámica del sub-sistema térmico es comparativamente más lenta que la dinámica del resto del sistema físico, lo que da por resultado una variación relativamente lenta de la  $T_s^o(t)$  y por lo tanto de la  $R_s(t)$ , en este análisis no se tendrá en cuenta el acoplamiento no lineal con el sub-sistema térmico (el que se da a través de la  $R_s(t)$ ), pero sí se considerará su dinámica lineal. Además, teniendo en cuenta que el sistema de tensiones  $v_{abcs}(t)$  es un sistema simétrico balanceado, podemos asumir  $v_{0s}(t) \equiv 0$ , lo que da por resultado  $i_{0s}(t) \equiv 0$  en estado permanente. Esto sumado a la especificación  $i_{ds}^r(t) \equiv 0$ , la que imponemos directamente, hace que se pueda considerar para el análisis, un vector de estado reducido dado por eq. (59).

$$\mathbf{x}(t) = \begin{bmatrix} \theta_m(t) \\ \omega_m(t) \\ i_{qs}^r(t) \end{bmatrix} \quad (59)$$

Las ecuaciones de estado resultantes se indican en la eq. (60). En la que se puede observar que se toma  $R_s$  constante en lugar de  $R_s(t)$  al no considerar el acoplamiento con el sub-sistema térmico. En concreto se tomará para este ejercicio y mientras no se indique otra cosa, el valor de  $R_s(t)$  a la temperatura de referencia de  $40^\circ C$  de  $1,02\Omega$ , [1]

$$\begin{cases} \frac{d\theta_m(t)}{dt} &= \omega_m(t) \\ \frac{d\omega_m(t)}{dt} &= \frac{3}{2} \frac{P_p i_{qs}^r(t) \lambda'_m}{J_{eq}} - \frac{b_{eq} \omega_m(t)}{J_{eq}} - \frac{T_l(t)}{r J_{eq}} \\ \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} &= -\frac{R_s i_{qs}^r(t)}{L_q} - \frac{P_p \omega_m(t) \lambda'_m}{L_q} + \frac{v_{qs}^r(t)}{L_q} \end{cases} \quad (60)$$

Expresándolo en forma de espacio de estados se obtienen las **ecuaciones matriciales LTI de estado y de salida (con estado inicial genérico)** como se indica en la eq. (61).

$$\begin{cases} \begin{bmatrix} \frac{d\theta_m(t)}{dt} \\ \frac{d\omega_m(t)}{dt} \\ \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ 0 & -\frac{b_{eq}}{J_{eq}} & \frac{3}{2} \frac{P_p \lambda'_r}{J_{eq}} \\ 0 & -\frac{P_p \lambda'_m}{L_q} & -\frac{R_s}{L_q} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \theta_m(t) \\ \omega_m(t) \\ i_{qs}^r(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ \frac{1}{L_q} \end{bmatrix} v_{qs}^r(t) + \begin{bmatrix} 0 \\ -\frac{1}{r J_{eq}} \\ 0 \end{bmatrix} T_l(t) ; \mathbf{x}(0) = \mathbf{x}_0 \\ y(t) = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \theta_m(t) \\ \omega_m(t) \\ i_{qs}^r(t) \end{bmatrix} \end{cases} \quad (61)$$

La dinámica resultante del sub-sistema térmico, indicada en la eq. (62), se obtiene al reemplazar en la ecuación de estado de la  $T_s^\circ$  (eq. (37)) las consideraciones indicadas al inicio de este inciso al respecto de las corrientes. En la misma, el término  $\frac{3}{2} \frac{R_s}{C_{ts}} i_{qs}^r(t)^2$  representa la  $P_{perd}(t)$ , que al considerarse como entrada junto con la  $T_{amb}^\circ(t)$ , ponen de manifiesto la dinámica lineal indicada.

$$\frac{dT_s^\circ(t)}{dt} = \frac{3}{2} \frac{R_s}{C_{ts}} i_{qs}^r(t)^2 + \frac{1}{R_{ts} C_{ts}} [T_{amb}^\circ(t) - T_s^\circ(t)] \quad (62)$$

El **diagrama de bloques de estado del LTI equivalente en forma desagregada**, junto con la dinámica de la  $T_s^\circ(t)$ , se puede observar en la fig. 16. Mientras que en la fig. 17 se muestra la dinámica de la  $i_{ds}^r(t)$  y la  $i_{0s}(t)$  bajo las especificaciones indicadas.

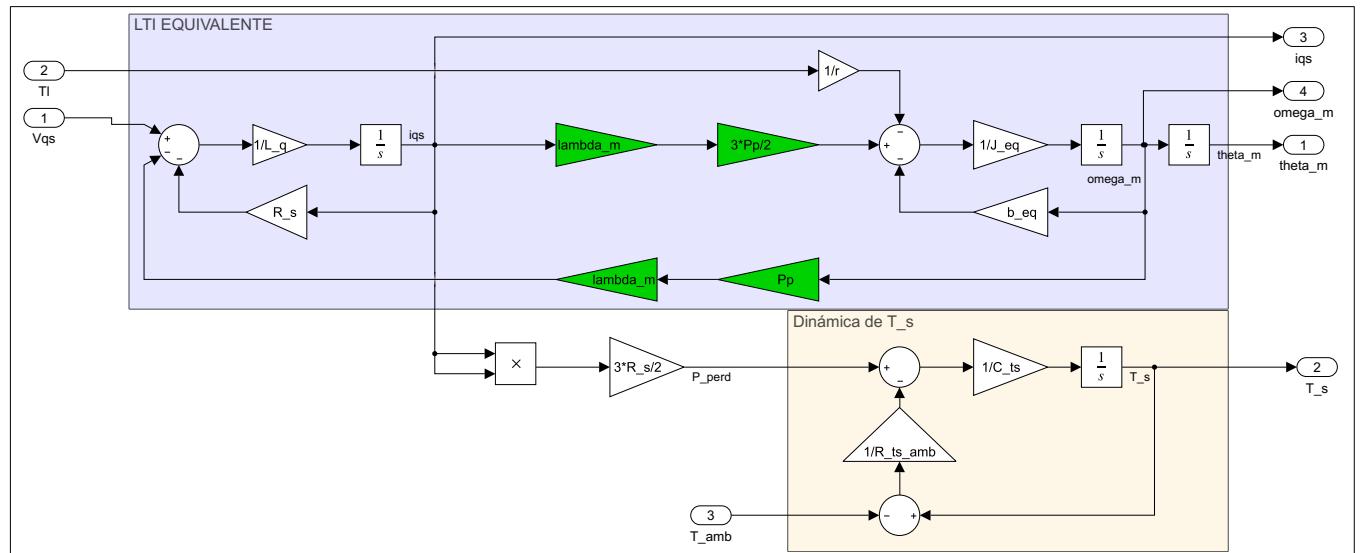


Fig. 16. Diagrama de bloques LTI equivalente.

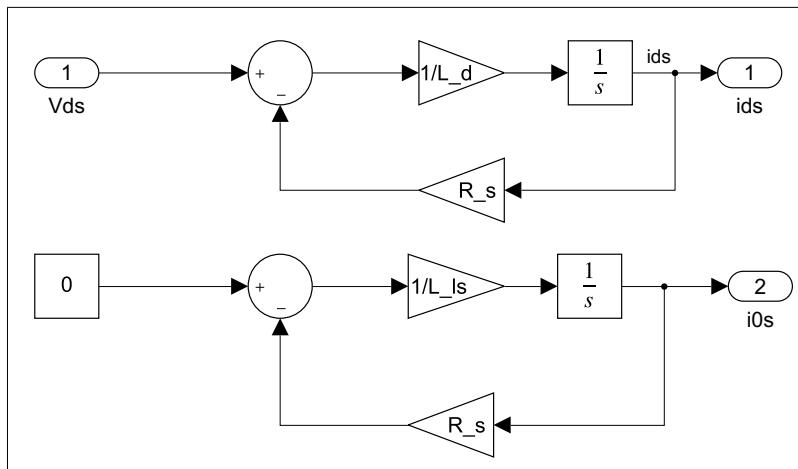


Fig. 17. Dinámica de  $i_{ds}^r(t)$  e  $i_{0s}(t)$ .

Para lograr la especificación indicada para  $i_{ds}^r(t)$  es necesario realizar una **Ley de control mínima** que se determina a partir de la ecuación de estado para  $i_{ds}^r(t)$  (eq. (33)), partiendo de la hipótesis de que  $i_{ds}^r(0) = 0$ :

$$0 = \frac{L_q P_p \omega_m(t) i_{qs}^r(t)}{L_d} + \frac{v_{ds}^r(t)}{L_d} \Rightarrow v_{ds}^r = -L_q i_{qs}^r(t) P_p \omega_m(t) \quad (63)$$

De esta manera queda determinada la ley de control mínima, que debe aplicarse para lograr el desacoplamiento de los canales de flujo magnético y torque.

La **Implementación**, en el modelo global NL completo, de esta ley de control mínima, mediante un controlador parcial incorporando el inversor (modulador de tensión trifásico equivalente), las Transformaciones de Park y los sensores de realimentación ideal de variables de estado, se puede observar en la fig. 18

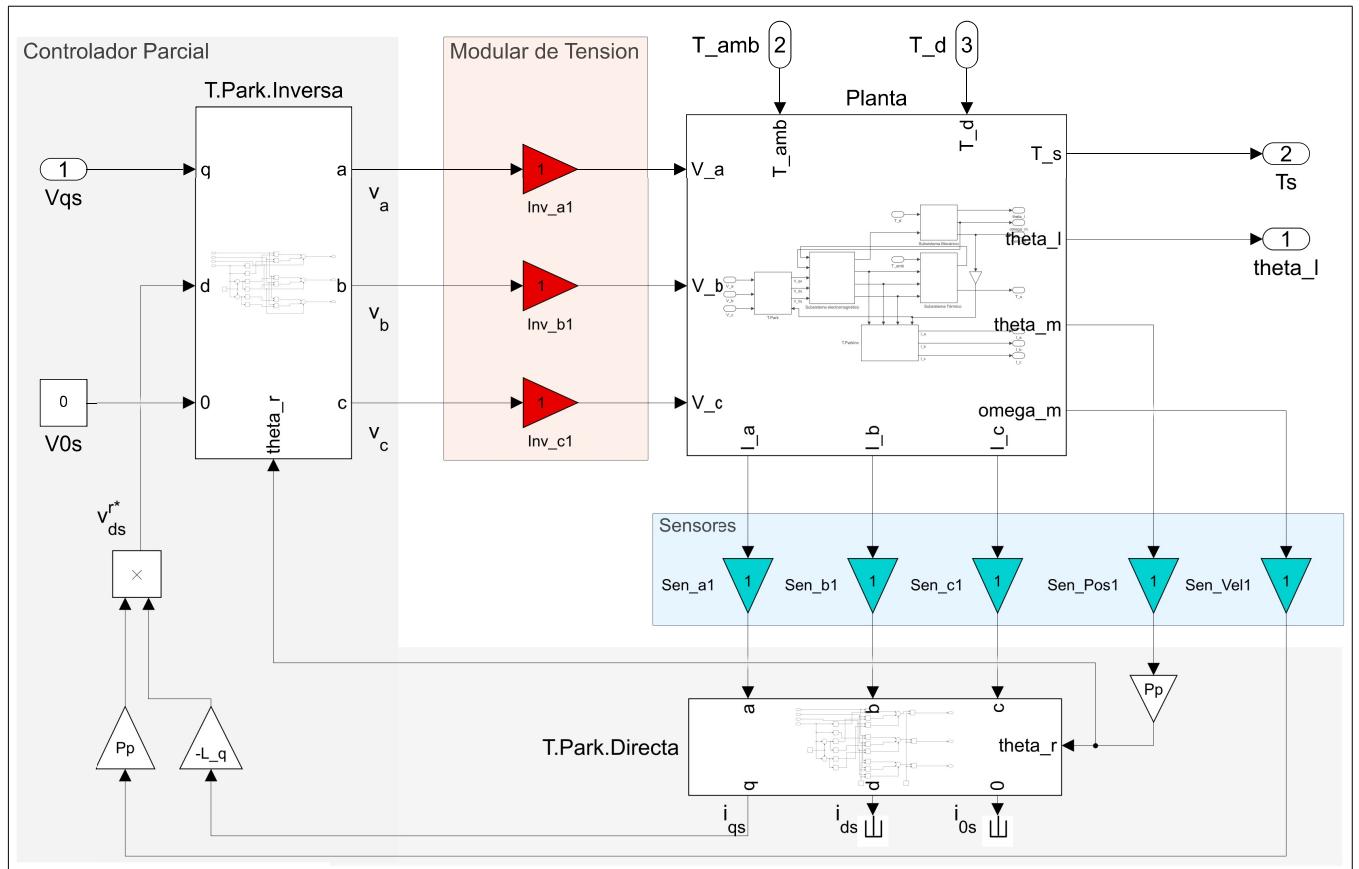


Fig. 18. Implementación de ley de control mínima.

Para el caso general en donde no se cumple la hipótesis  $i_{ds}^r(0) = 0$ , existe una **dinámica residual** en la corriente  $i_{ds}^r(t)$ . Esta dinámica queda representada con la ecuación diferencial que obtenemos al reemplazar la ley de control mínima (eq. (63)) en la eq. (33):

$$\frac{di_{ds}^r(t)}{dt} = -\frac{R_s i_{ds}^r(t)}{L_d} \Rightarrow L_d \frac{di_{ds}^r(t)}{dt} + R_s i_{ds}^r(t) = 0 \quad (64)$$

La cual tiene la siguiente solución:

$$i_{ds}^r(t) = i_{ds}^r(0) e^{-\frac{R_s}{L_d} t} \quad (65)$$

Como se puede observar si  $i_{ds}^r(0) \neq 0$ , ésta decrece exponencialmente hasta llegar a 0. Esto establece un acoplamiento con el eje  $q$ , produciendo un comportamiento no lineal, que se termina desvaneciendo con el tiempo a medida que  $i_{ds}^r(t)$  decrece. Por lo tanto este fenómeno puede ser despreciado para régimen forzado.

Para evitar esto, se puede implementar una **ley de control complementaria mínima** sobre el eje  $q$ , y poder eliminar completamente el acoplamiento residual NL, obteniendo así un modelo equivalente lineal del sistema, aún cuando  $i_{ds}^r(0) \neq 0$ . Esto se logró implementando una ley de control que permita deshacerse del término que contiene a  $i_{ds}^r(t)$  en la eq. (32).

$$v_{qs}^r(t) = L_q \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} + R_s i_{qs}^r(t) + P_p \omega_m(t) \lambda_m'^r + P_p \omega_m(t) L_d i_{ds}^r(t) \quad (66)$$

$$v_{qs}^r(t) = v_{qs}^r(t)^* + P_p \omega_m(t) L_d i_{ds}^r(t) \quad (67)$$

$$v_{qs}^r(t)^* = L_q \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} + R_s i_{qs}^r(t) + P_p \omega_m(t) \lambda_m'^r \quad (68)$$

El modelo **LTI equivalente**(incorporando la dinámica residual del eje d) queda como se indica en la eq. (69) y en la fig. 20. En las mismas también se incorpora la dinámica asociada a  $i_{0s}(t)$  y se actualiza e incorpora la dinámica lineal del sub-sistema térmico, a los efectos de tener un modelo con todas las variables de estado para luego poder hacer comparaciones con el modelo LPV (subsección 5.1.2.D). Sin embargo, los puntos de análisis que se detallan a continuación, y que no implican comparación con otros modelos, se realizan con el estado reducido indicado en la eq. (59).

$$\begin{cases} \frac{d\theta_m(t)}{dt} = \omega_m(t) \\ \frac{d\omega_m(t)}{dt} = \frac{3}{2} \frac{P_p i_{qs}^r(t) \lambda_m'^r}{J_{eq}} - \frac{b_{eq} \omega_m(t)}{J_{eq}} - \frac{T_l(t)}{r J_{eq}} \\ \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} = -\frac{R_s i_{qs}^r(t)}{L_q} - \frac{P_p \omega_m(t) \lambda_m'^r}{L_q} + \frac{v_{qs}^r(t)}{L_q} \\ \frac{di_{ds}^r(t)}{dt} = -\frac{R_s i_{ds}^r(t)}{L_d} + v_{ds}^r(t) \\ \frac{di_{0s}(t)}{dt} = -\frac{R_s i_{0s}(t)}{L_{ls}} + v_{0s}(t) \\ \frac{dT_s^o(t)}{dt} = \frac{P_{perd}(t)}{R_{ts}} + \frac{1}{R_{ts} C_{ts}} [T_{amb}^o(t) - T_s^o(t)] \end{cases} \quad (69)$$

En la eq. (69) la  $P_{perd}(t)$  viene dada según la eq. (15). En la misma incorporamos la entrada  $v_{ds}^r(t)$ , que se obtiene al restar a  $v_{ds}^r(t)$  la ley de control mínima. Para el caso que presentamos aquí será  $v_{ds}^r(t) \equiv 0$  y  $v_{0s}(t) \equiv 0$ .

El diagrama de bloques del **modelo NL desacoplado con ley de control NL** se observa en la fig. 19

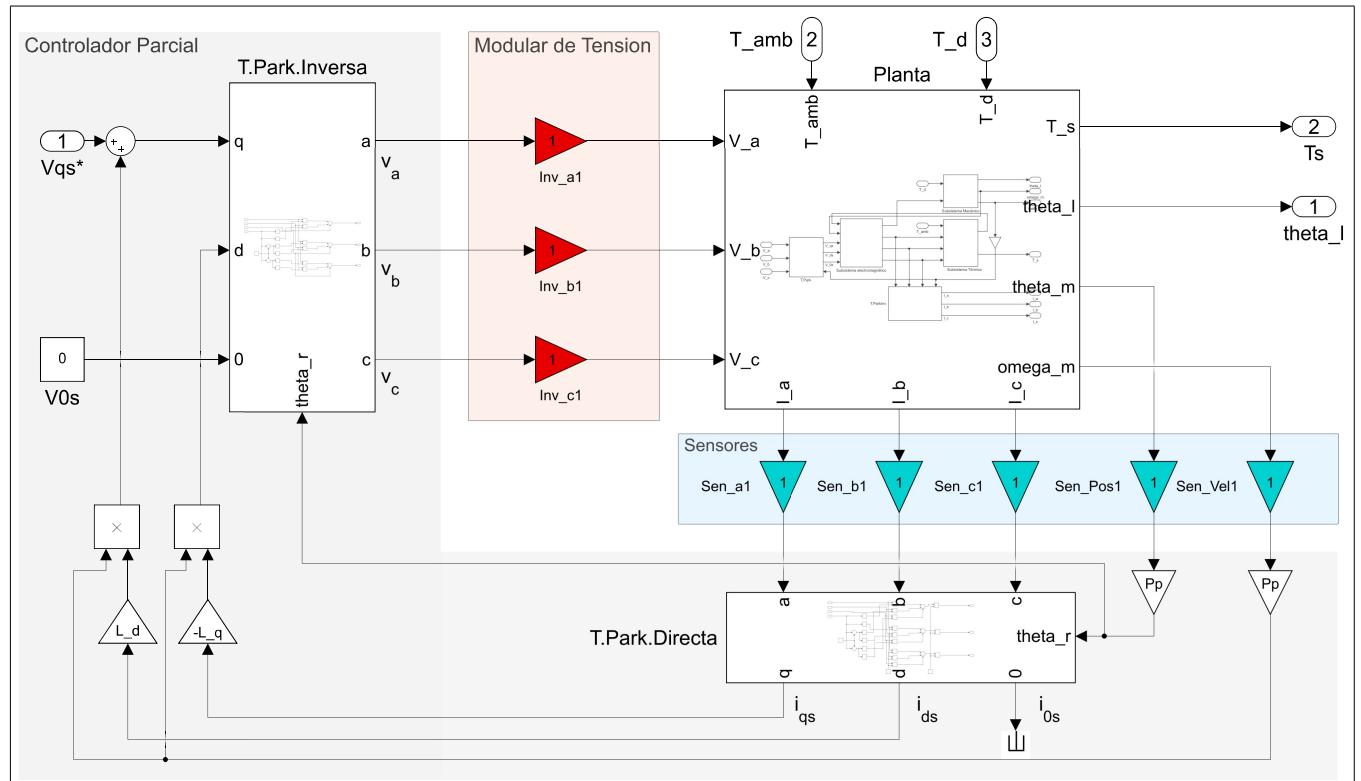


Fig. 19. Implementación de ley de control complementaria.

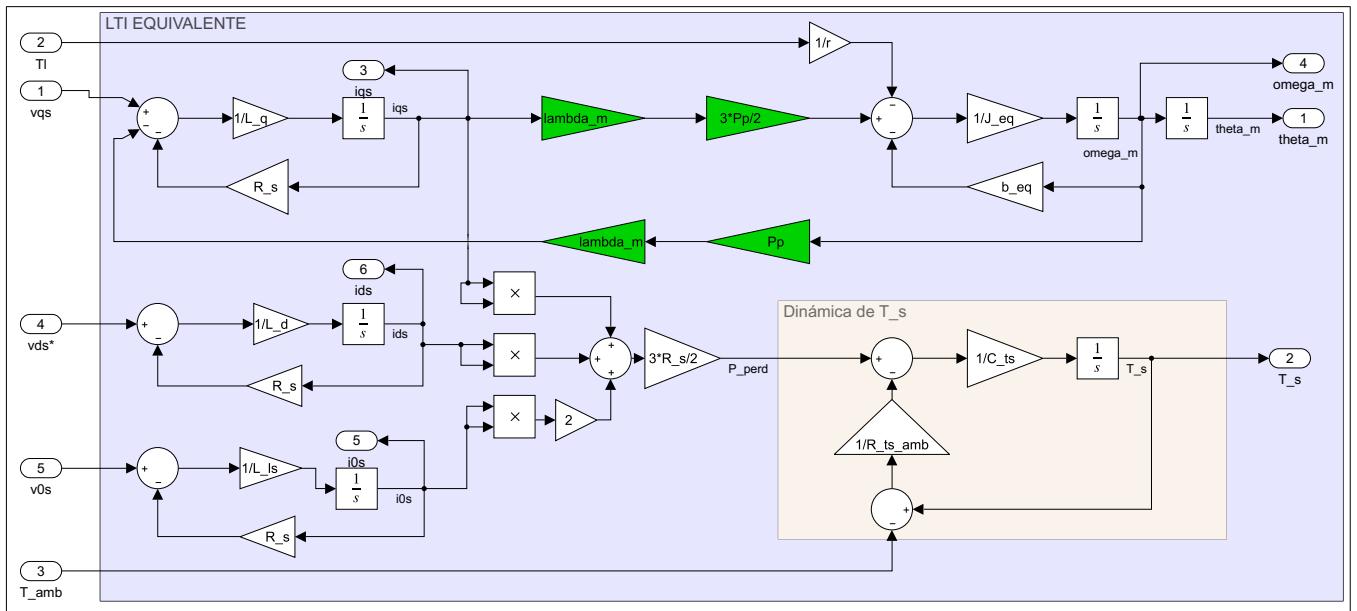


Fig. 20. Diagrama de bloques LTI equivalente aumentado con dinámica residual eje d.

**IV-A.2.d. Comparación del modelo dinámico LTI equivalente aumentado vs. el modelo dinámico global LPV:** En primer lugar, en la fig. 21 se muestra el diagrama de bloques de estado del sistema LPV, en el que las ganancias  $A(i, j)$  y  $B(i, j)$  son los correspondientes elementos en las matrices de la eq. (57). En la fig. 22 se muestra cómo se realizó la comparación entre los modelos. Como se puede observar, se incorpora al modelo LPV los valores de los estados y entradas en el punto de operación.

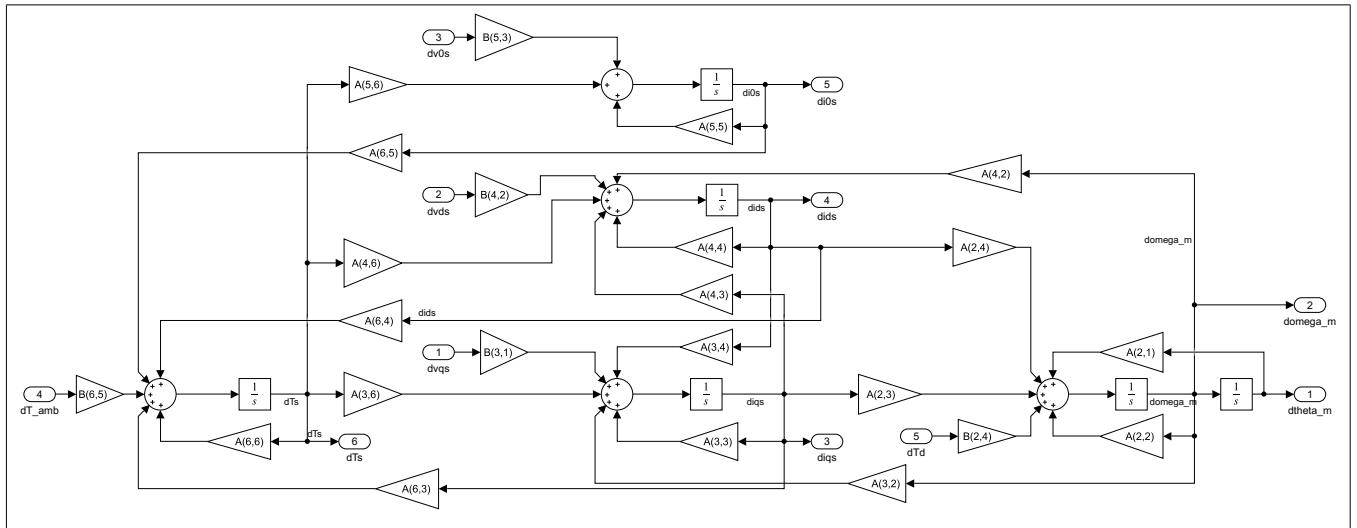


Fig. 21. Diagrama de bloques del modelo LPV.

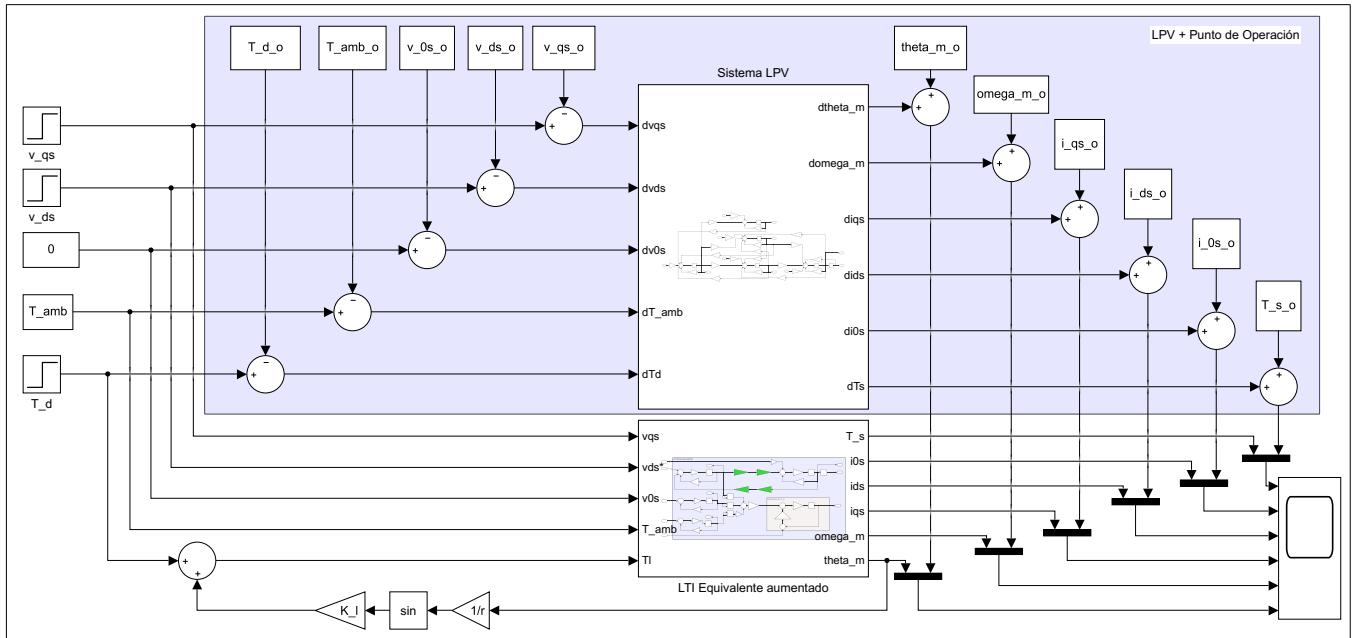


Fig. 22. Comparación de modelos LTI y LPV diagrama de bloques.

Para la comparación de los modelos primero se definen de forma parcial el vector de entradas y de estado del sistema en el punto de operación, de modo que el resto de las variables en el punto de operación queden determinadas a partir de la eq. (52). Luego se aplican las mismas entradas a ambos modelos y se comparan los estados en el tiempo.

En todos los casos, las condiciones iniciales son las dadas en la eq. (70) y se considera para el modelo LTI el valor de  $R_s$  obtenido para  $T_{s-o}^\circ$ .

$$\left\{ \begin{array}{l} \delta \mathbf{x}(0) \equiv \mathbf{0} \\ \mathbf{x}(0) = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ T_{amb}^\circ = 25^\circ C \end{bmatrix} \end{array} \right. \quad (70)$$

Se realizaron 5 simulaciones. Para todas las simulaciones se tiene  $\omega_{m-o} \equiv 0 [rad/s]$  (solo hay puntos de operación como tal bajo esta condición según se indicó cuando se analizó el modelo global NL de puntos de operación cuasi-estacionario),  $\theta_{m-o} \equiv \frac{r\pi}{12} [rad]$  (esto es equivalente a desplazar 15° al brazo robótico desde su posición de equilibrio estable),  $v_{0s-o} \equiv 0 [V]$  (lo que implica  $i_{0s-o} \equiv 0 [A]$ ),  $T_{d-o} \equiv 1 [N \cdot m]$  y  $T_{amb-o}^\circ \equiv 25^\circ C$ .

Para las primeras tres simulaciones se considera además  $v_{ds-o}^r \equiv 0 [V]$  y las entradas son las del punto de operación. Los resultados de la primera simulación se muestran en las fig. 23 y fig. 24. Para la segunda simulación se considera que las entradas se encuentran desviadas respecto de sus valores para el punto de operación. Los resultados se muestran en las fig. 25 y fig. 26. En la tercera simulación se hizo lo mismo que para la segunda simulación, pero se consideraron desviaciones más pequeñas, los resultados en las fig. 27 y fig. 28.

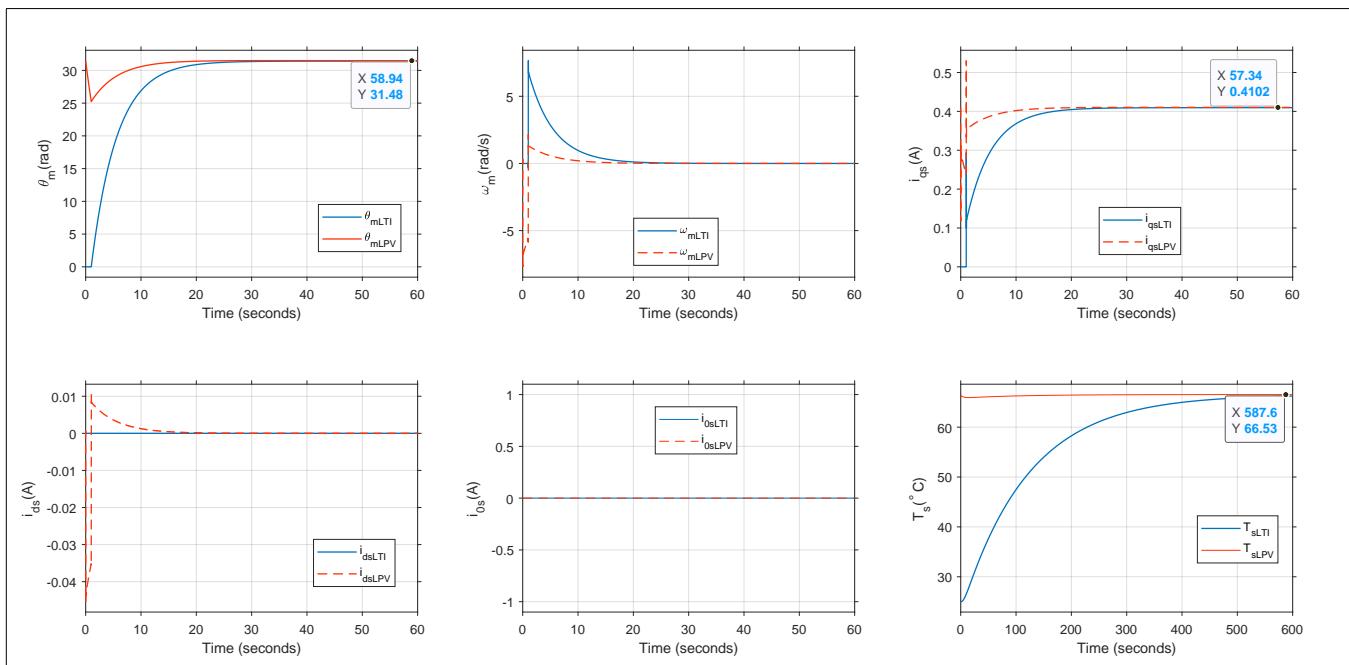


Fig. 23. LTI vs LPV: Simulación 1. Estado. Entradas en el punto de operación.

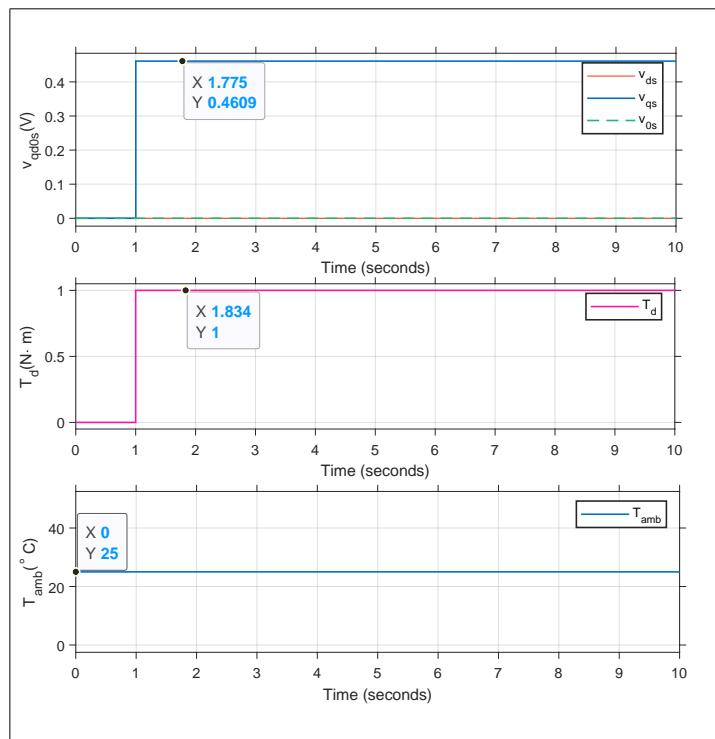


Fig. 24. LTI vs LPV: Simulación 1. Entradas. Entradas en el punto de operación.

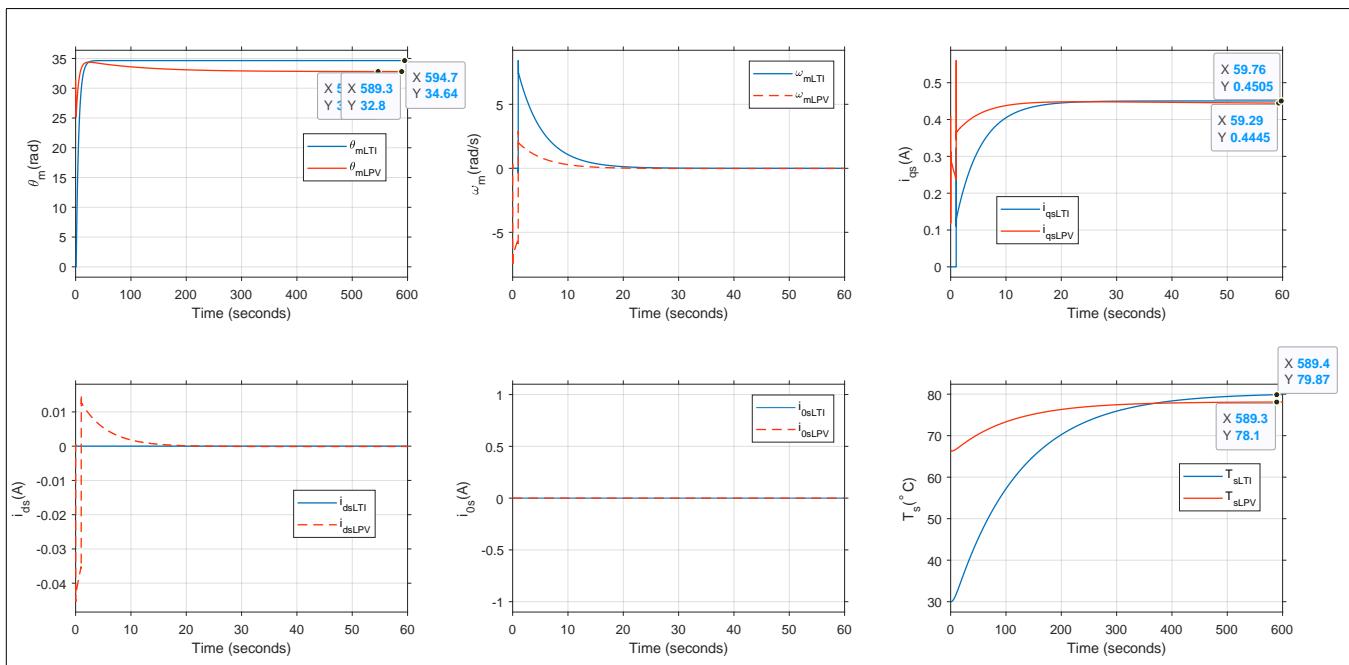


Fig. 25. LTI vs LPV: Simulación 2. Estado. Entradas desviadas del punto de operación.

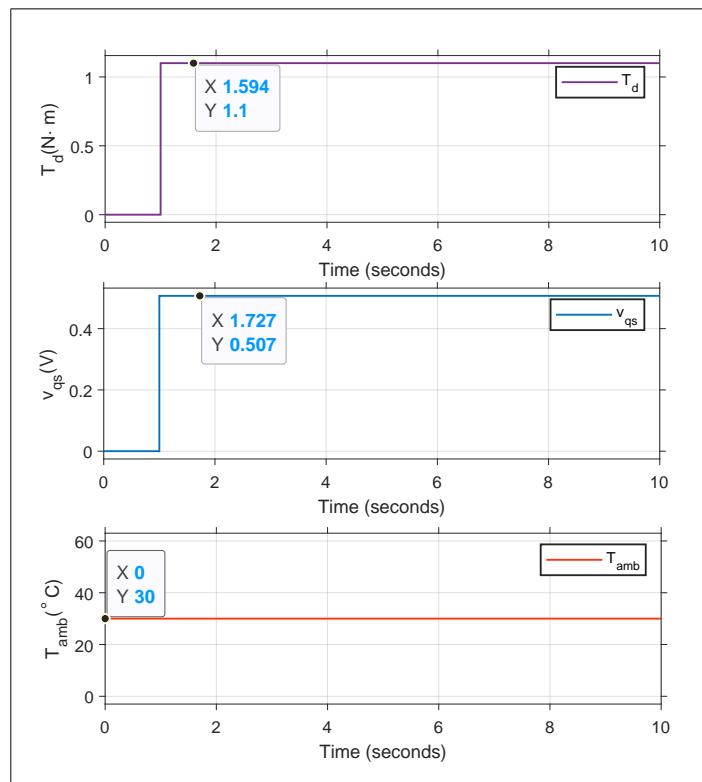


Fig. 26. LTI vs LPV: Simulación 2. Entradas. Entradas desviadas del punto de operación.

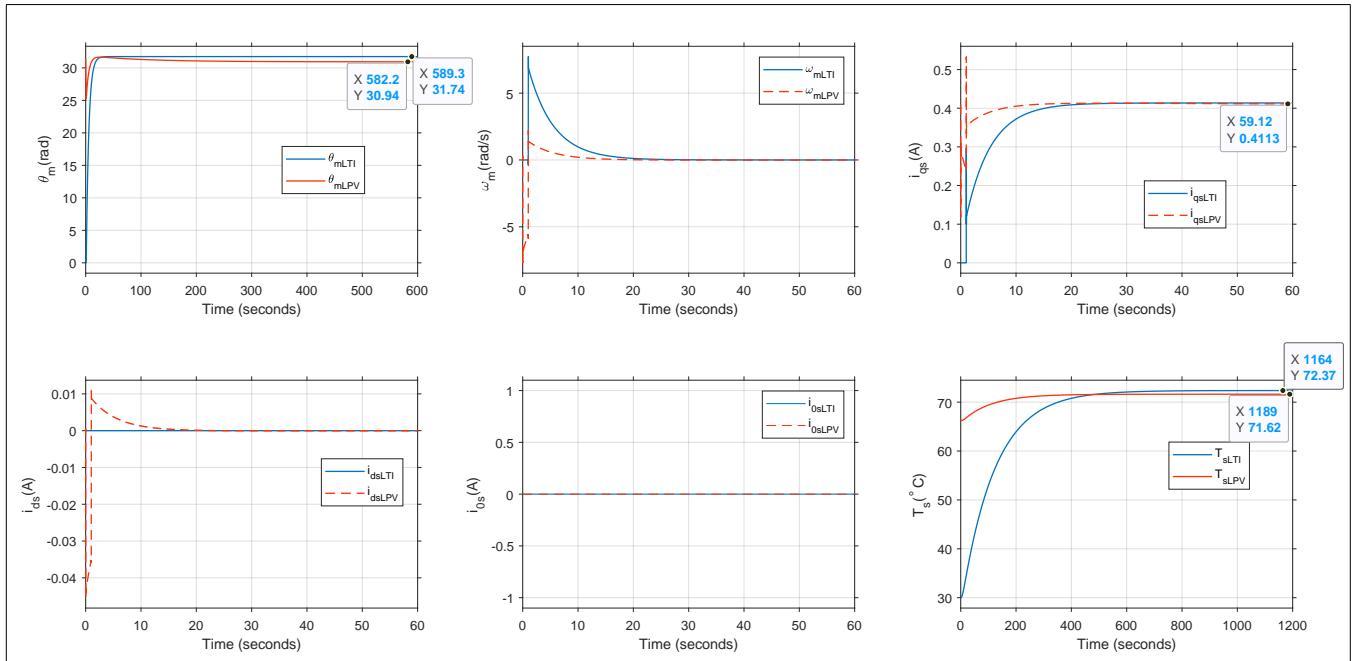


Fig. 27. LTI vs LPV: Simulación 3. Estado. Entradas desviadas del punto de operación, menor desviación.

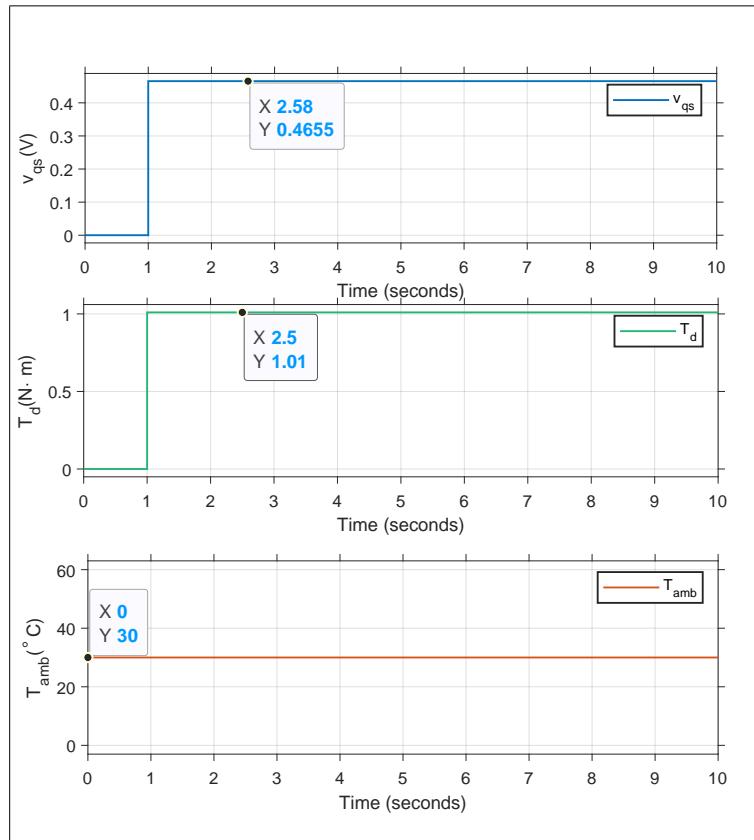


Fig. 28. LTI vs LPV: Simulación 3. Entradas. Entradas desviadas del punto de operación, menor desviación.

Para las simulaciones 4 y 5 se evalúa el efecto del reforzamiento/debilitamiento de campo y por eso no se impone  $v_{ds-o}^r \equiv 0$  [V]. En cambio, se establece que en el punto de operación, la corriente total en el plano  $qd$  (suma vectorial de  $i_{qs-o}^r$  e  $i_{ds-o}^r$ ) formará un ángulo  $\beta = 80^\circ$  con el eje d y habrá reforzamiento de campo, mientras que para la simulación 5 se considera  $\beta = 100^\circ$  y se consigue debilitamiento de campo. Los resultados de la simulación 4 se muestran en las fig. 29 y fig. 30, y los de la simulación 5 en las fig. 31 y fig. 32. En ambos casos las entradas son las del punto de operación.

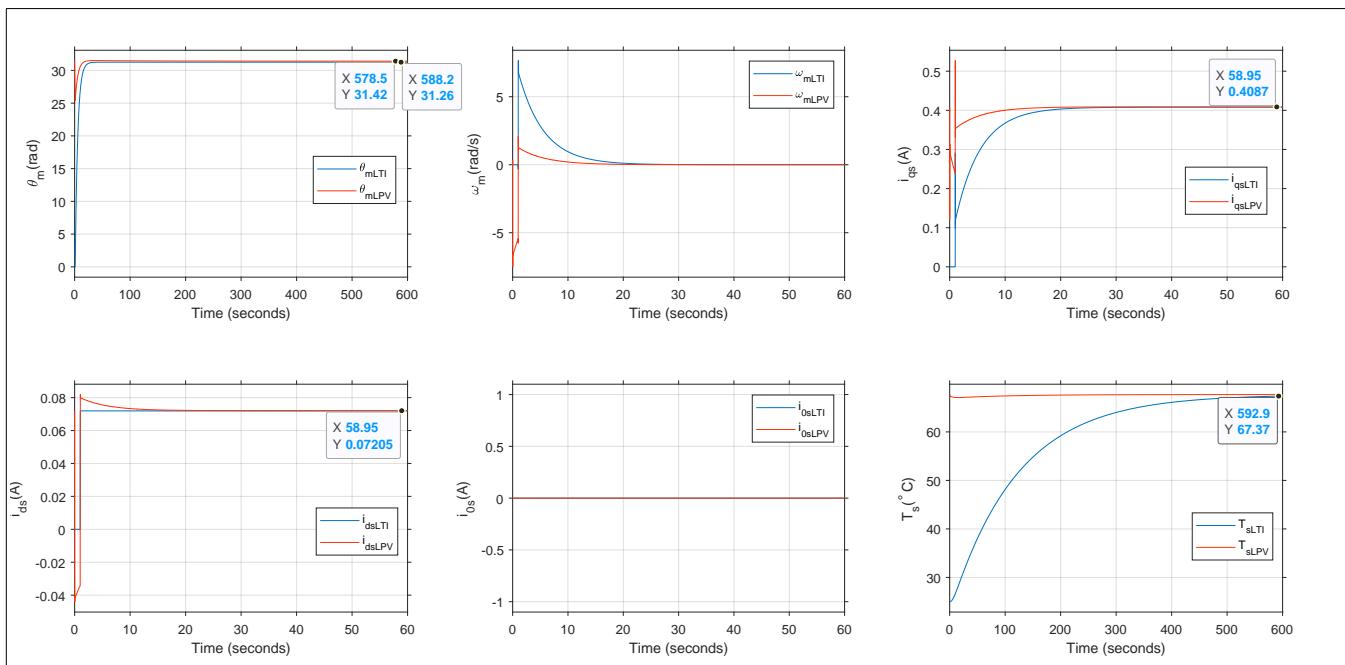


Fig. 29. LTI vs LPV: Simulación 4. Estado. Entradas en el punto de operación. Reforzamiento de campo.

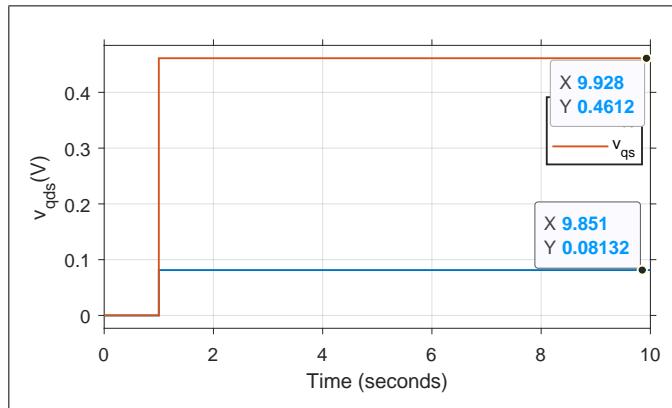


Fig. 30. LTI vs LPV: Simulación 4. Entradas. Entradas en el punto de operación. Reforzamiento de capo

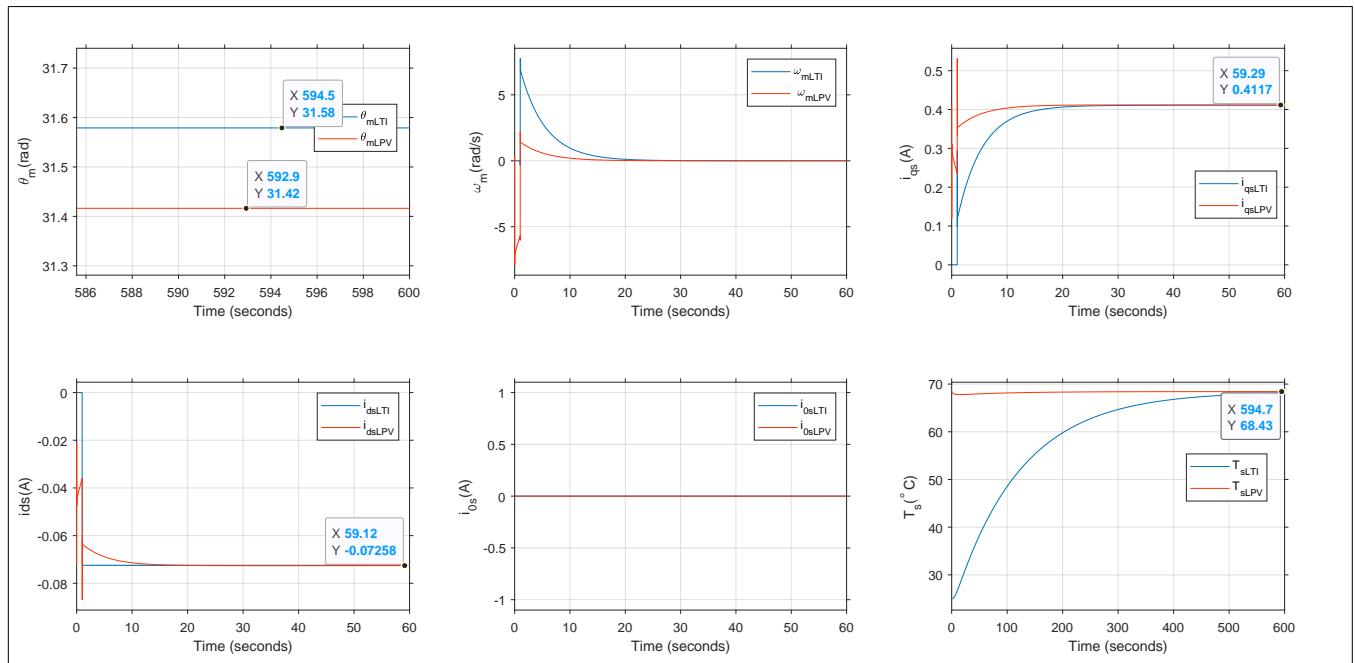


Fig. 31. LTI vs LPV: Simulación 5. Estado. Entradas en el punto de operación. Debilitamiento de campo.

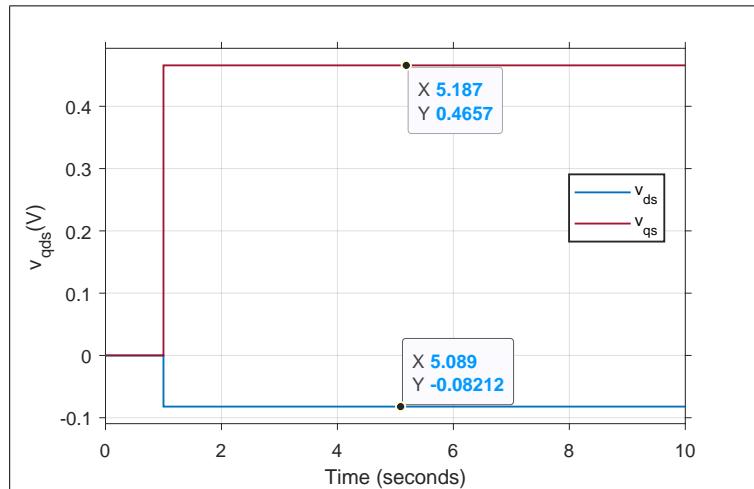


Fig. 32. LTI vs LPV: Simulación 5. Entradas. Entradas en el punto de operación. Debilitamiento de campo.

Se puede observar que los modelos tienen un comportamiento similar en estado permanente aún cuando existe debilitamiento o reforzamiento de campo, el que no es tenido en cuenta en el modelo LTI al haberse suprimido la contribución de la  $i_{ds}^r(t)$  en el torque electromagnético. En cambio, sí se presentan diferencias más notables en estado permanente cuando las entradas difieren de las correspondientes al punto de operación para el cuál se obtiene el modelo LPV.

**IV-A.2.e. Funciones de Transferencia:** para el modelo LTI equivalente aumentado, desde ambas entradas  $V_{qs}^r(s)$  y  $T_l(s)$  hacia la salida  $\Theta_m(s)$ .

Primero se aplicó la Transformada de Laplace a la ecuaciones del sistema LTI equivalente aumentado, considerando condiciones iniciales nulas (eq. (71)):

$$\begin{cases} s\Theta_m(s) = \Omega_m(s) \\ s\Omega_m(s) = \frac{3}{2} \frac{P_p I_{qs}^r(s) \lambda_m'^r}{J_{eq}} - \frac{b_{eq}\Omega_m(s)}{J_{eq}} - \frac{T_l(s)}{r J_{eq}} \\ sI_{qs}^r(s) = -\frac{R_s I_{qs}^r(s)}{L_q} - \frac{P_p \Omega_m(s) \lambda_m'^r}{L_q} + \frac{V_{qs}^r(s)}{L_q} \end{cases} \quad (71)$$

Luego se despejó la salida en función de las entradas, para obtener finalmente las funciones de transferencia (eq. (72), eq. (73) y eq. (74)):

$$\Theta_m(s) = -\frac{R_s \frac{T_l(s)}{r} + L_q \frac{T_l(s)}{r} s - \frac{3}{2} P_p V_{qs}^r(s) \lambda_m'^r}{J_{eq} L_q s^3 + (J_{eq} R_s + L_q b_{eq}) s^2 + \left( R_s b_{eq} + \frac{3}{2} P_p^2 \lambda_m'^r \right) s} \quad (72)$$

$$G_{V_{qs}^r}(s) = \frac{\Theta_m(s)}{V_{qs}^r(s)} = \frac{\frac{3}{2} P_p \lambda_m'^r}{J_{eq} L_q s^3 + (J_{eq} R_s + L_q b_{eq}) s^2 + \left( R_s b_{eq} + \frac{3}{2} P_p^2 \lambda_m'^r \right) s} \quad (73)$$

$$G_{T_l}(s) = \frac{\Theta_m(s)}{T_l(s)} = -\frac{\frac{1}{r} (R_s + L_q s)}{J_{eq} L_q s^3 + (J_{eq} R_s + L_q b_{eq}) s^2 + \left( R_s b_{eq} + \frac{3}{2} P_p^2 \lambda_m'^r \right) s} \quad (74)$$

#### IV-A.3. Análisis de estabilidad a lazo abierto para el modelo LTI equivalente aumentado:

IV-A.3.a. Determinación de polos y ceros del sistema: Para determinar los polos, se resolvió el polinomio característico del sistema (eq. (75)).

$$J_{eq} L_q s^3 + (J_{eq} R_s + L_q b_{eq}) s^2 + \left( R_s b_{eq} + \frac{3}{2} P_p^2 \lambda_m'^r \right) s = 0 \quad (75)$$

Cuyas soluciones fueron indicadas en la eq. (76) junto con sus valores para los parámetros nominales de la carga. En donde el polo en el origen está asociado al integrador puro a la salida del sistema, correspondiente con el pseudo-estado  $\theta_m(t)$ . Sin considerar este polo, se tiene un sistema de segundo orden, como lo ponen de manifiesto los dos integradores asociados a  $i_{qs}^r(t)$  en el sub-sistema electromagnético y el asociado a  $\omega_m(t)$  en el sub-sistema mecánico.

$$\begin{cases} s_1 = 0 \\ s_2 = \frac{-(L_q b_{eq} + J_{eq} R_s) + \sqrt{J_{eq}^2 R_s^2 - 6 J_{eq} L_q P_p^2 \lambda_m'^r - 2 J_{eq} L_q R_s b_{eq} + L_q^2 b_{eq}^2}}{2 J_{eq} L_q} = (-77,8 + i143,5 = 163,2 e^{i2,07}) \left[ \frac{rad}{s} \right] \\ s_3 = \frac{-(L_q b_{eq} + J_{eq} R_s) - \sqrt{J_{eq}^2 R_s^2 - 6 J_{eq} L_q P_p^2 \lambda_m'^r - 2 J_{eq} L_q R_s b_{eq} + L_q^2 b_{eq}^2}}{2 J_{eq} L_q} = (-77,8 - i143,5 = 163,2 e^{-i2,07}) \left[ \frac{rad}{s} \right] \end{cases} \quad (76)$$

Además, se obtuvieron las expresiones de la frecuencia natural (eq. (79)) y relación de amortiguamiento crítico (eq. (80)), junto con sus valores para los parámetros nominales al comparar la ecuación característica asociada a los dos polos complejos conjugados (eq. (77)), con la ecuación estándar de un sistema de segundo orden sub-amortiguado (eq. (78)).

$$s^2 + \frac{J_{eq} R_s + L_q b_{eq}}{J_{eq} L_q} s + \frac{R_s b_{eq} + \frac{3}{2} P_p^2 \lambda_m'^r}{J_{eq} L_q} = 0 \quad (77)$$

$$s^2 + 2\zeta\omega_n s + \omega_n^2 = 0 \quad (78)$$

$$\omega_n = \sqrt{\frac{R_s b_{eq} + \frac{3}{2} P_p^2 \lambda_m'^r}{J_{eq} L_q}} = 163,2 \left[ \frac{rad}{s} \right] \quad (79)$$

$$\zeta = \frac{J_{eq} R_s + L_q b_{eq}}{2 \sqrt{J_{eq} L_q \left( R_s b_{eq} + \frac{3}{2} P_p^2 \lambda_m'^r \right)}} = 0,4868 \quad (80)$$

Se pudo ver que solo la perturbación introduce un cero como se indica en la eq. (81).

$$R_s + L_q s = 0 \Rightarrow s = -\frac{R_s}{L_q} = -154,54 \left[ \frac{rad}{s} \right] \quad (81)$$

Luego se quiere evaluar la variación de polos, frecuencia natural y cero ante la **migración de propiedades** del sistema debida a la variación de los parámetros de la carga  $J_l$  y  $b_l$  [1]. Resulta de interés, también conocer la migración de propiedades ante el cambio de  $R_s$  al considerar temperaturas de equilibrio en los extremos del rango de operación.

Al trazar el mapa de polos y ceros del sistema se puede observar que los polos complejos conjugados presentan poca variación relativa ante el cambio de  $b_l$  en comparación con la variación ante el cambio de  $J_l$  y de  $R_s$ . Por este motivo, en la fig. 33 se presenta, por un lado, el mapa de polos y ceros completo cuando  $b_l = b_{lnom} = 0,1 \left[ \frac{N \cdot m}{rad \cdot s} \right]$  y  $J_l$  varía

en todo su rango con  $R_s$  a  $-15^\circ C$ , a  $40^\circ C$  y a  $115^\circ C$ . Mientras que en la fig. 34 se muestra solo el mapa de los polos complejos cuando  $b_l$  toma cinco valores equi-espaciados en su rango, y para cada uno,  $J_l$  varía en todo su rango ( $R_s$  solo a  $40^\circ C$ ). En estas figuras se indica con  $\max J_l$  y  $\min J_l = J_{lnom}$  a los polos correspondientes al máximo y mínimo valor de  $J_l$  respectivamente. Luego, en cada curva,  $J_l$  varía desde un mínimo a un máximo desde la parte superior izquierda de la gráfica hacia la parte inferior derecha de la misma. Es decir, como se espera, el aumento de  $J_l$  produce un correspondiente incremento en  $J_{eq}$ , lo que a su vez produce una disminución de la frecuencia natural  $\omega_n$  asociada a los polos complejos sin un apreciable cambio en el amortiguamiento del sistema.

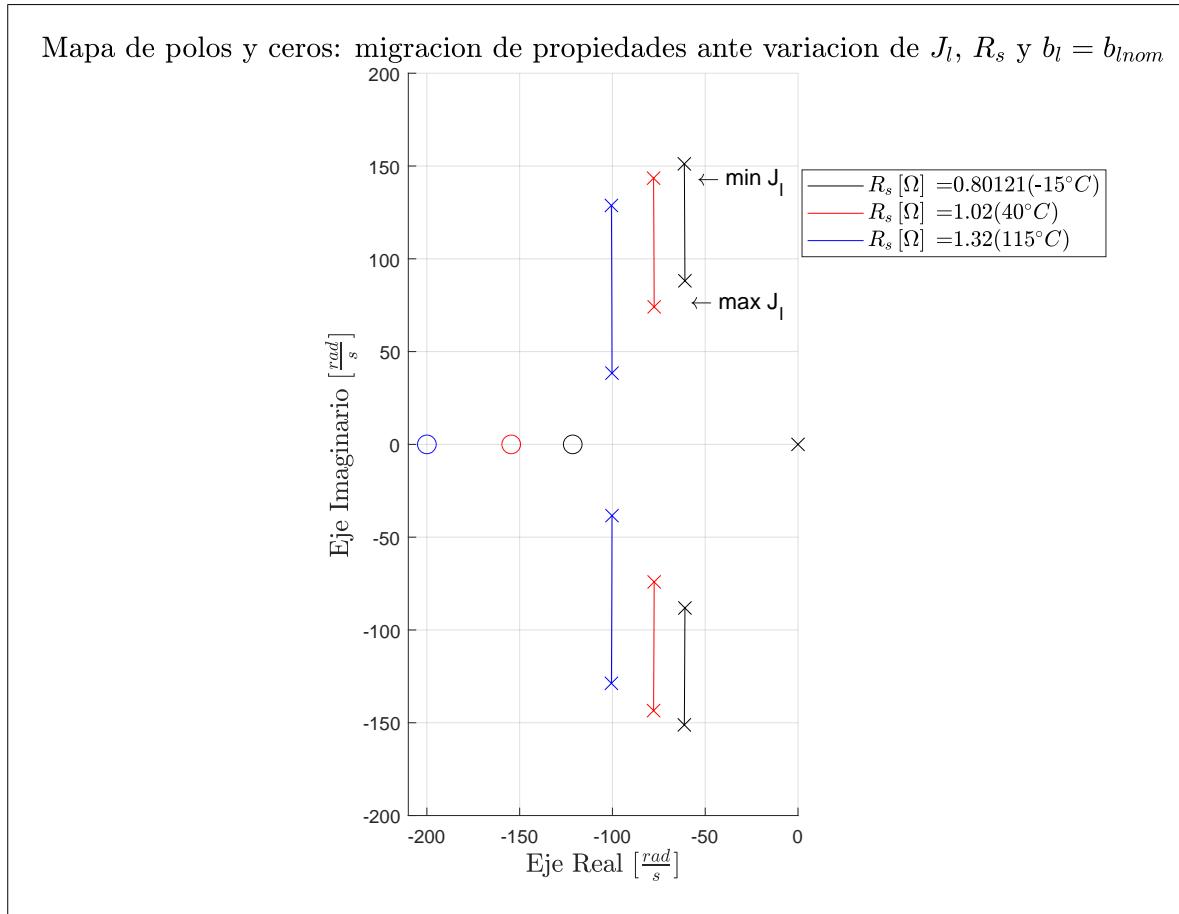
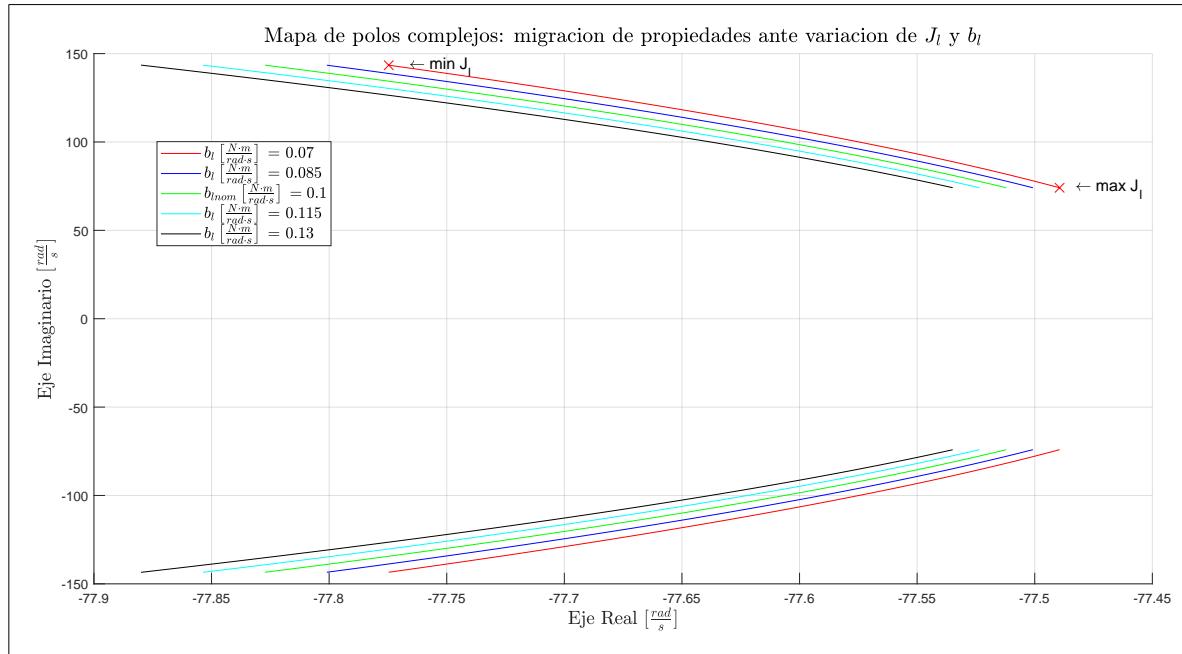
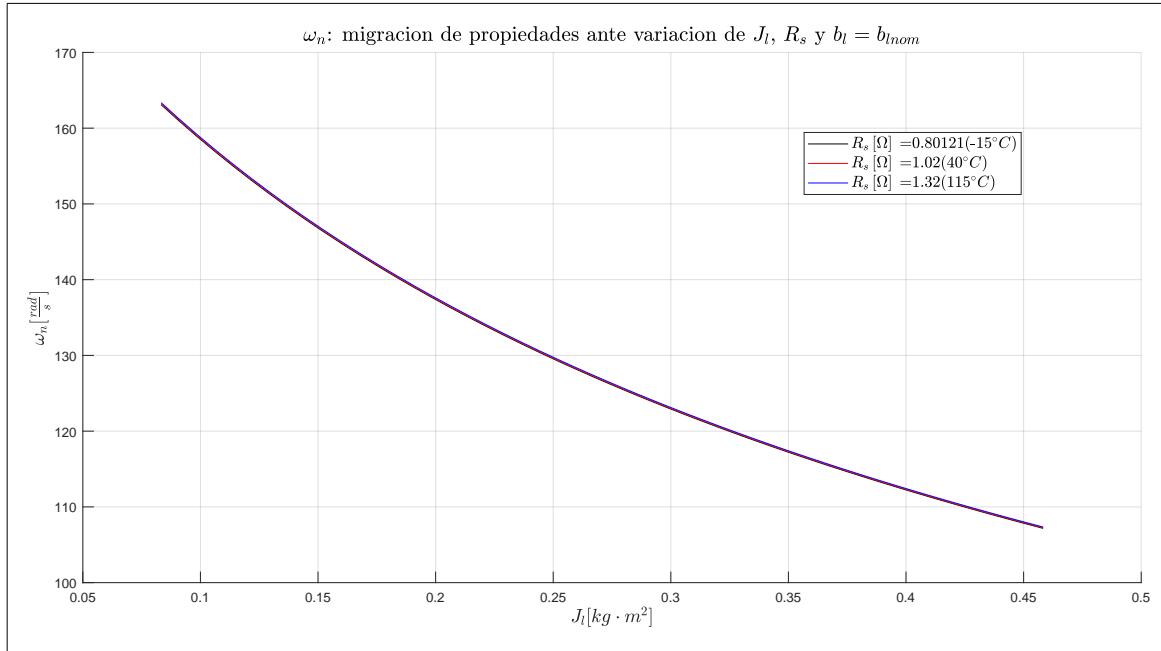


Fig. 33. Mapa de polos completo del sistema ante variación de  $J_l$  y  $R_s$  con  $b_l = b_{lnom}$ .

Fig. 34. Mapa de polos complejos del sistema ante variación de parámetros de la carga ( $R_s$  a  $40^\circ C$ ).

A continuación se trazaron las curvas que presentan la variación de  $\omega_n$  (fig. 35) y de  $\zeta$  (fig. 36). Como se anticipó, la variación de  $b_l$  no tiene efecto apreciable en el cambio de  $\omega_n$  y se presentan prácticamente superpuestas las curvas de  $\omega_n$  respecto a  $J_l$  para cada  $b_l$  y de manera similar ocurre para la variación de  $\zeta$ . Es por eso que, en lugar de presentar las curvas para todo el rango de variación de  $b_l$ , lo que no aportaría claridad a la explicación al presentarse las gráficas superpuestas, lo que se hace es tomar  $b_l = b_{lnom}$  y graficar la variación solo respecto a  $R_s$  y  $J_l$ . Se puede observar que aunque  $R_s$  tampoco produce demasiado efecto en  $\omega_n$  si lo hace en  $\zeta$ .

Fig. 35. Variación de la frecuencia natural (ancho de banda del sistema)  $\omega_n$  ante variación de los parámetros de la carga y de  $R_s$ .

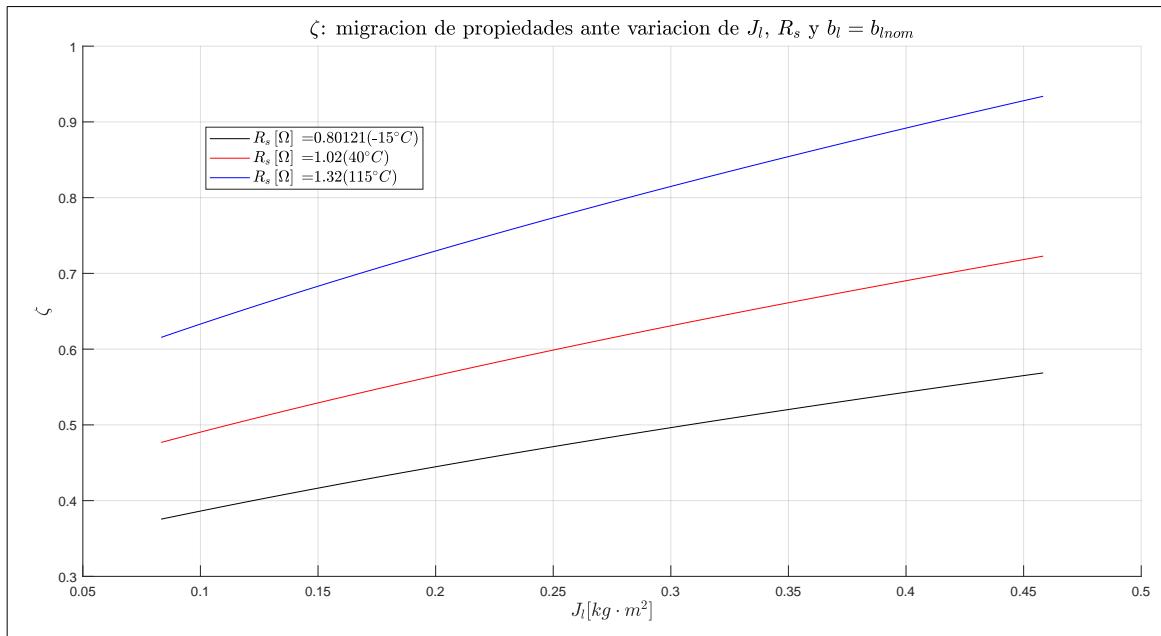


Fig. 36. Variación de la relación de amortiguamiento crítico  $\zeta$  ante variación de los parámetros de la carga y de  $R_s$ .

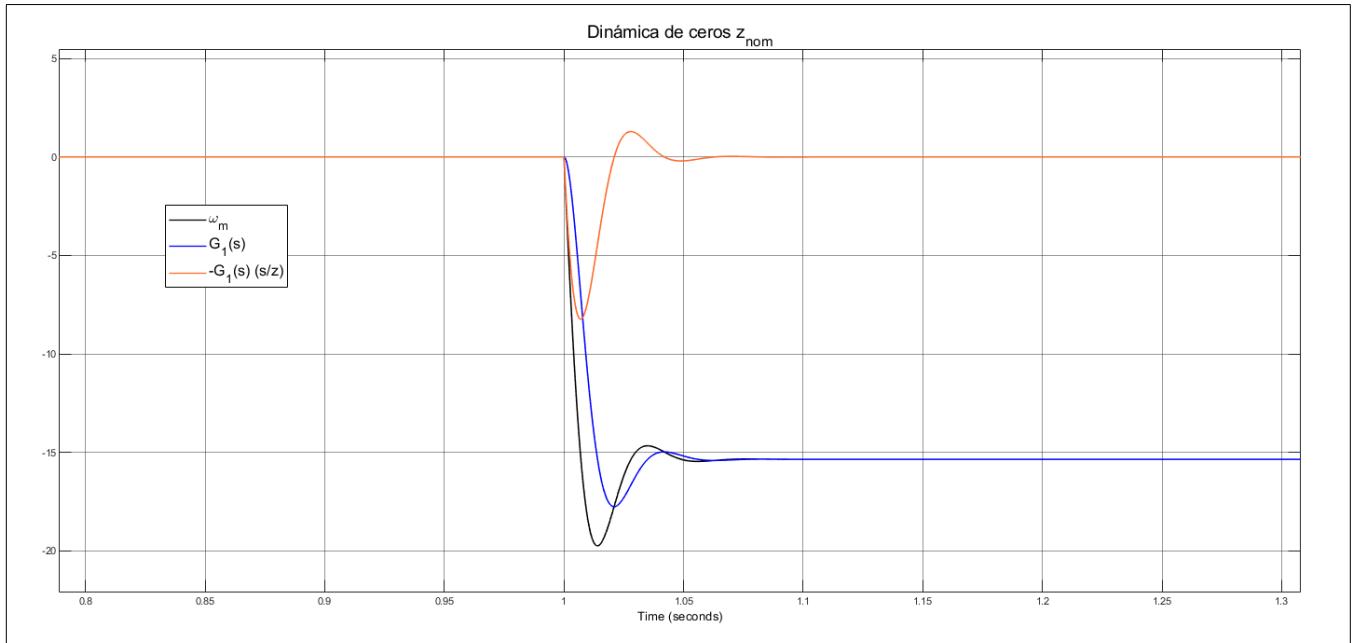
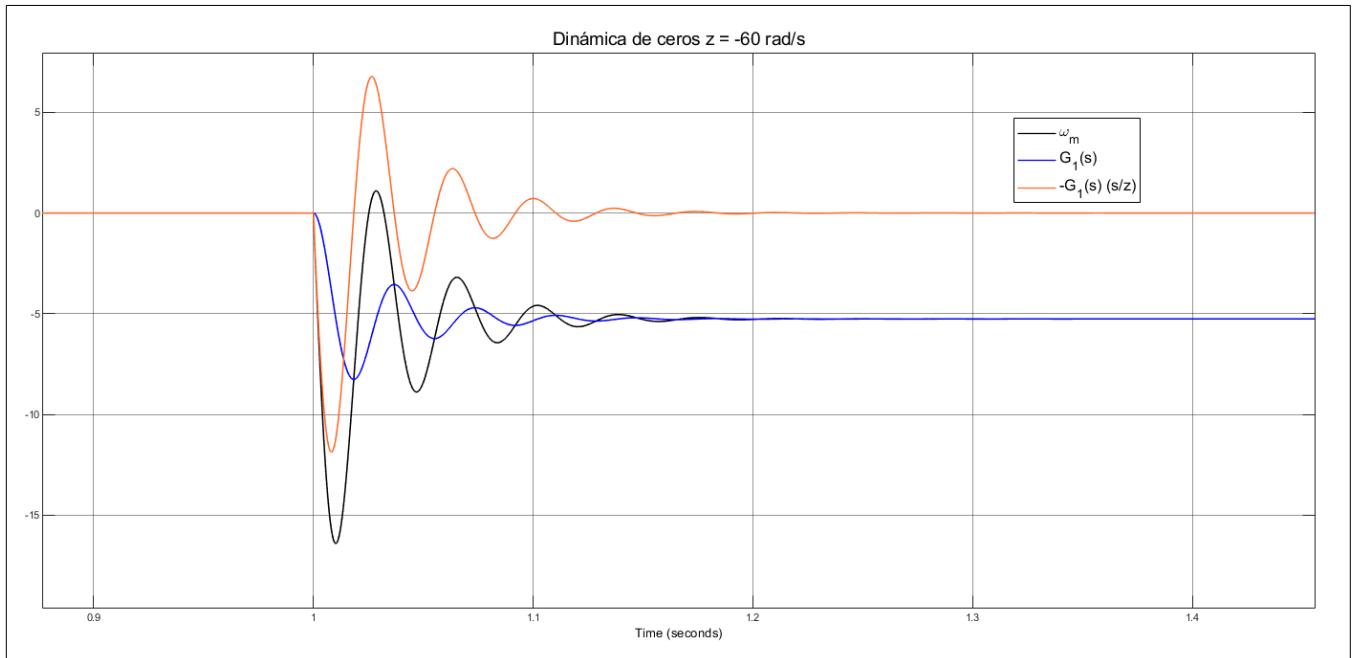
**IV-A.3.b. Estabilidad parcial y completa, y dinámica de los ceros:** Cómo se pudo observar en el mapa de polos y ceros (fig. 33), ante la variación de los parámetros de la carga y de la temperatura de equilibrio térmico, los polos siempre se encuentran en el semiplano izquierdo del plano complejo (a excepción del polo en el origen) y esta es condición suficiente para garantizar que el **sistema es estable**. Por otro lado, el polo en el origen no introduce una inestabilidad real, en cambio, esta asociado a un crecimiento sin cota del pseudo-estado  $\theta_m(t)$  al no considerarse ahora, explícitamente, la rectificación de la variable angular de la articulación al rango  $[0; 2\pi] rad$ , o a una posición angular final constante no nula luego de los transitorios en régimen no forzado.

Para el análisis de la dinámica de los ceros, primero expresamos la eq. (74) como:

$$\begin{cases} z &= -R_s/L_q \\ G_1(s) &= -\frac{-\frac{L_q}{r}z}{J_{eq}L_qs^3 + (J_{eq}R_s + L_q b_{eq})s^2 + \left(R_s b_{eq} + \frac{3}{2}P_p^2\lambda'_m{}^2\right)s} \\ G_{T_l}(s) &= G_1(s) \left(1 - \frac{s}{z}\right) \end{cases} \quad (82)$$

En la eq. (82),  $G_1(s)$  da la respuesta a una entrada  $T_l(s)$  y la respuesta total a través de  $G_{T_l}(s)$  se obtiene sumando a la obtenida de  $G_1(s)$  su derivada ponderada por un factor  $\rho = -1/z$ . En tanto mayor sea el valor de  $\rho$  (tanto más cercano al eje imaginario se encuentra  $z$ ) mayor será la ponderación de la derivada. Ante una entrada tipo escalón, este cero amplifica el sobrepico en el transitorio en el punto de inflexión de la respuesta a la salida de  $G_1(s)$ . Para representar este fenómeno, se simuló el sistema bajo las condiciones indicadas en la eq. (83), primero con los parámetros nominales del sistema y luego exagerando el efecto del cero llevándolo hacia el eje imaginario. Los resultados se muestran en la fig. 37 y en la fig. 38 respectivamente. Cómo se puede observar en las mismas, presentamos la evolución en el tiempo de  $\omega_m(t)$  en lugar de  $\theta_m(t)$ . Hacemos esto, dado que, al ser el último un pseudo-estado, en estado permanente crece sin cota a diferencia de  $\omega_m(t)$  que sí adopta un valor permanente constante ante la perturbación de tipo escalón, y de la misma manera permite reflejar el efecto del cero en la dinámica a lazo abierto.

$$\begin{cases} \mathbf{x}(0) &= \mathbf{0} \\ v_{qs}^r(t) &\equiv 0 \\ T_l(t) &= 0 \rightarrow (T_{lmax} = 6,28 N \cdot m; t = 1 s) \\ (1) \rightarrow z &= z_{nom} = -154,54 \left[\frac{rad}{s}\right] (\text{eq. (81)}) \\ (2) \rightarrow z &= -60 \frac{rad}{s} \end{cases} \quad (83)$$

Fig. 37. Dinámica del cero de  $G_{T_l}(s)$  para  $z_{nom}$ .Fig. 38. Dinámica del cero de  $G_{T_l}(s)$  para  $z$  trasladado hacia el eje imaginario.

**IV-A.4. Análisis de observabilidad completa de estado para el modelo LTI equivalente aumentado desde salida medida  $\theta_m(t)$ :** Para evaluar la observabilidad desde la salida medida, se determinó la matriz de observabilidad, para luego calcular su rango y compararlo con el orden del sistema.

$$O = \begin{bmatrix} C \\ CA \\ \dots \\ CA^{n-1} \end{bmatrix} \quad (84)$$

Para nuestro caso, recordando las matrices A y C en la eq. (61), la matriz de observabilidad quedó de la siguiente manera:

$$O = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & -\frac{b_{eq}}{J_{eq}} & \frac{3P_p\lambda_m'^r}{2J_{eq}} \end{bmatrix} \quad (85)$$

Al calcular el determinante de esta matriz(eq. (86)), se pudo ver que es distinto de cero, por lo que el rango de O es 3, que es igual al orden del sistema. Entonces, se concluye que el sistema LTI aumentado simplificado es completamente observable desde la posición.

$$\det(O) = \frac{3P_p\lambda_m'^r}{2J_{eq}} \quad (86)$$

Sin embargo, se debe aclarar que el sistema LTI aumentado con sistemas autónomos desacoplados, es parcialmente observable, ya que los estados  $i_{ds}^r(t)$  y  $T_s^o(t)$  no pueden ser observados desde la posición.

Se propuso tomar como salida a la velocidad  $\omega_m(t)$  y analizar la observabilidad desde ella. En este caso la matriz de salida es:

$$C = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \end{bmatrix} \quad (87)$$

La matriz de observabilidad se muestra en la eq. (88). Al calcular el determinante de esta matriz, el resultado fue 0, por lo tanto el rango es menor a 3 y el sistema no es completamente observable desde la velocidad.

Esto ocurre ya que, al conocer la velocidad, no podemos determinar la posición instantánea sin conocer su valor inicial.

$$O = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ 0 & -\frac{b_{eq}}{J_{eq}} & \frac{3P_p\lambda_m'^r}{2J_{eq}} \\ 0 & \frac{2L_q b_{eq}^2 - 3J_{eq} P_p^2 \lambda_m'^r}{2J_{eq}^2 L_q} & -\frac{3P_p \lambda_m'^r (L_q b_{eq} + J_{eq} R_s)}{2J_{eq}^2 L_q} \end{bmatrix} \quad (88)$$

**IV-A.5. Análisis de controlabilidad completa de estado para el modelo LTI equivalente aumentado desde entrada manipulada  $v_{qs}^r(t)$ , sin considerar la perturbación de la carga mecánica:** Para evaluar la controlabilidad desde la entrada manipulada, se determinó la matriz de controlabilidad, para luego calcular su rango y compararlo con el orden del sistema.

$$S = \begin{bmatrix} B & AB & \dots & A^{n-1}B \end{bmatrix} \quad (89)$$

Para nuestro caso, recordando las matrices A y B en la eq. (61), la matriz de controlabilidad quedó de la siguiente manera:

$$S = \begin{bmatrix} 0 & 0 & \frac{3P_p\lambda_m'^r}{2J_{eq}L_q} \\ 0 & \frac{3P_p\lambda_m'^r}{2J_{eq}L_q} & -\frac{3P_p\lambda_m'^r(L_q b_{eq} + J_{eq} R_s)}{2J_{eq}^2 L_q^2} \\ \frac{1}{L_q} & -\frac{R_s}{L_q^2} & \frac{2J_{eq}R_s^2 - 3L_q P_p^2 \lambda_m'^r}{2J_{eq}L_q^3} \end{bmatrix} \quad (90)$$

El determinante de esta matriz (eq. (91)), como ocurrió con la observabilidad, se pudo ver que es distinto de cero, por lo que el rango de S es 3, igual al orden del sistema. Así, el sistema LTI aumentado simplificado es completamente controlable desde  $v_{qs}^r(t)$ .

$$\det(S) = -\frac{9P_p^2 \lambda_m'^r}{4J_{eq}^2 L_q^3} \quad (91)$$

Similar a lo que ocurrió con la observabilidad, el sistema LTI aumentado con sistemas autónomos desacoplados, es parcialmente controlable, ya que el estado  $i_{ds}^r(t)$  no puede ser controlado desde  $v_{qs}^r(t)$ . Para lograrlo, deben considerarse otras entradas de control adicionales como  $v_{ds}^r(t)$ , haciendo  $v_{ds}^{*r}(t) \neq 0$  en eq. (69).

**IV-A.6. Simulación dinámica en dominio temporal:** Se realizó una comparación entre el modelo no lineal completo desacoplado utilizando una ley de control no lineal y el modelo linealizado equivalente aumentado. En esta comparación, se analizaron dos escenarios: uno con  $i_{ds}^r(0) = \pm 0,5A$  y otro con  $i_{ds}^r(0) = 0A$

*IV-A.6.a. Respuesta del estado interno a pulso de consigna de tensión de estator en eje q:* Primero se analizó la respuesta del estado interno  $\{\theta_m(t), \omega_m(t), i_{qd0s}^r(t), T_s^o(t)\}$  y  $v_{ds}^r(t)$  forzada a un pulso de consigna de tensión en eje q, eq. (92), superpuesto con doble pulso de torque de carga, eq. (93).

$$v_{qs}^r(t)^* = 0 \rightarrow (v_{qs}^r)^* = +19,596 V_{cc} \text{ en } t_{step1} = 0,1s \rightarrow (0 V \text{ en } t_{step4} = 0,7s) \quad (92)$$

$$T_l(t) = 0 \rightarrow (T_{lmax} = +6,28 Nm ; t_{step2} = 0,3s) \rightarrow (-T_{lmax} = -6,28 Nm ; t_{step3} = 0,5s) \rightarrow (0 Nm ; t_{step5} = 0,9s) \quad (93)$$

Se adopta una temperatura ambiente de 40 °C debido a que esta fue la que se consideró al calcular la resistencias de los devanados. Las graficas de las entradas quedan entonces de la siguiente manera.

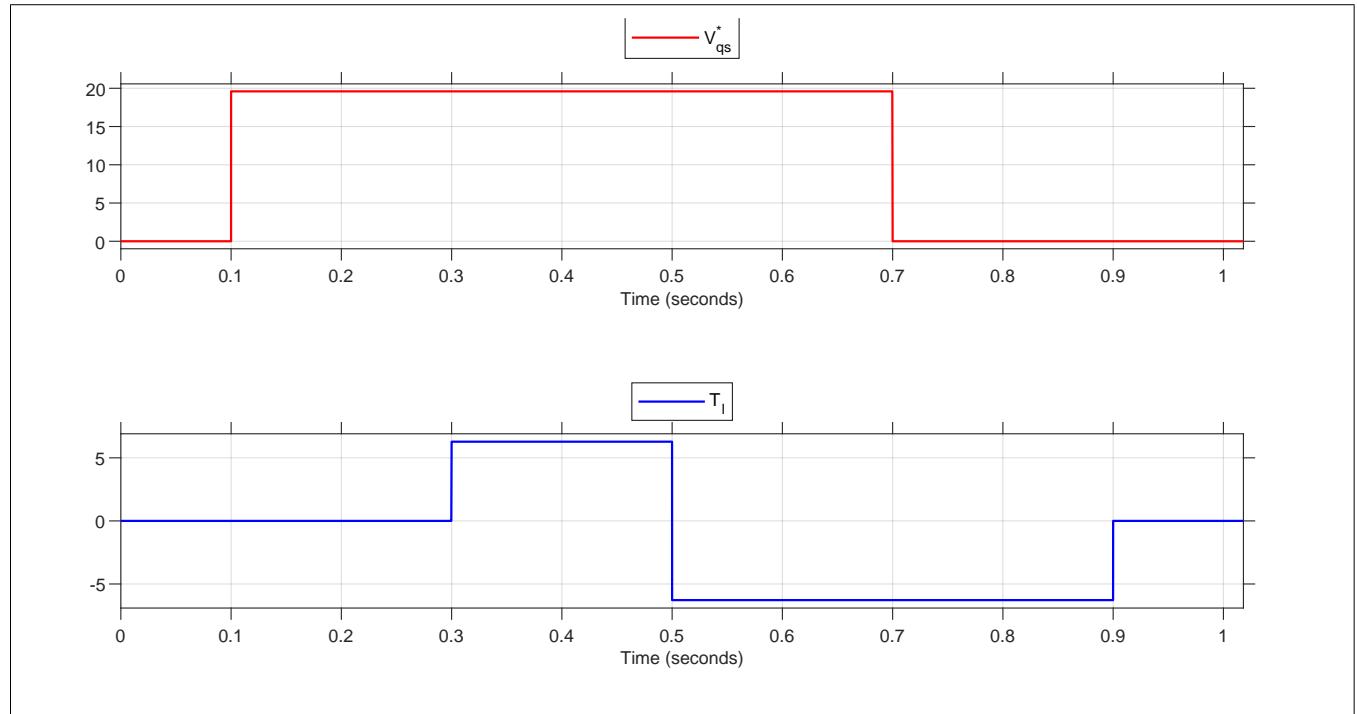


Fig. 39. Consigna de tensión y torque de perturbación

Al simular el sistema con estas entradas, se obtuvieron las siguientes respuestas para la temperatura de los devanados, posición y velocidad del motor de ambos sistemas.

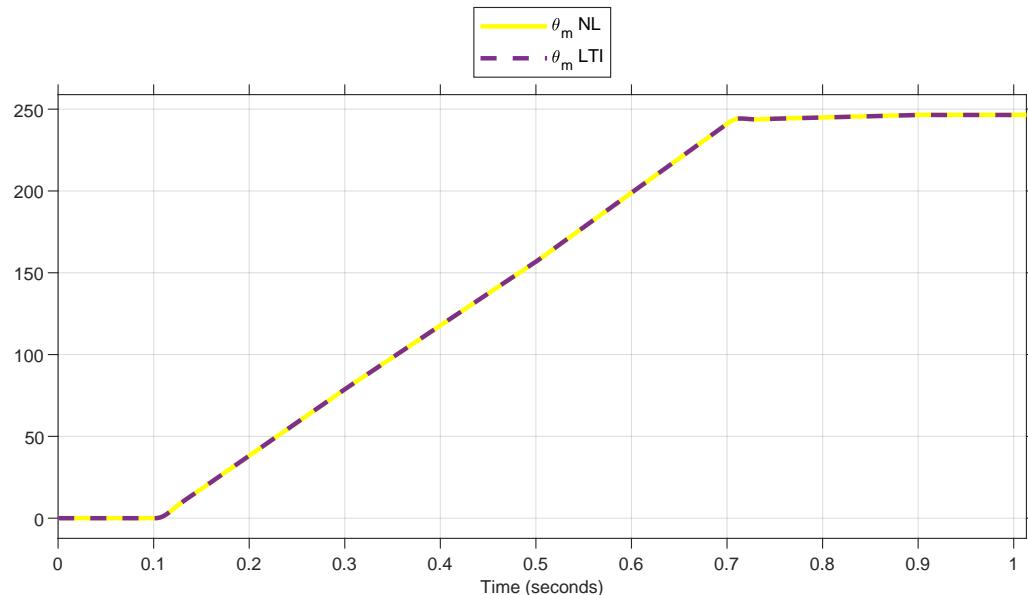


Fig. 40. Posición motor del sistema NL realimentado y del LTI aumentado.

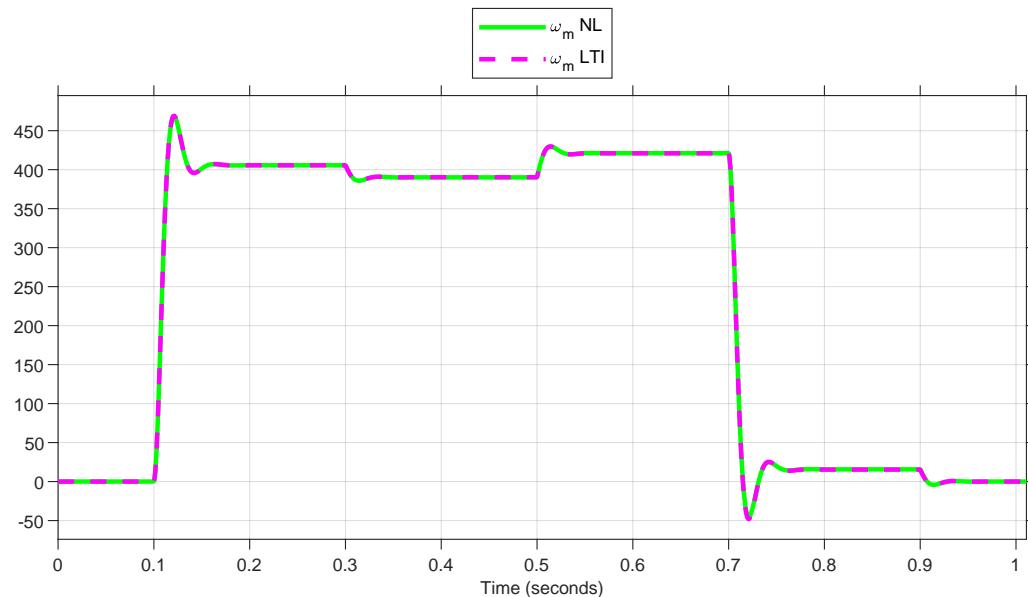


Fig. 41. Velocidad motor del sistema NL realimentado y del LTI aumentado.

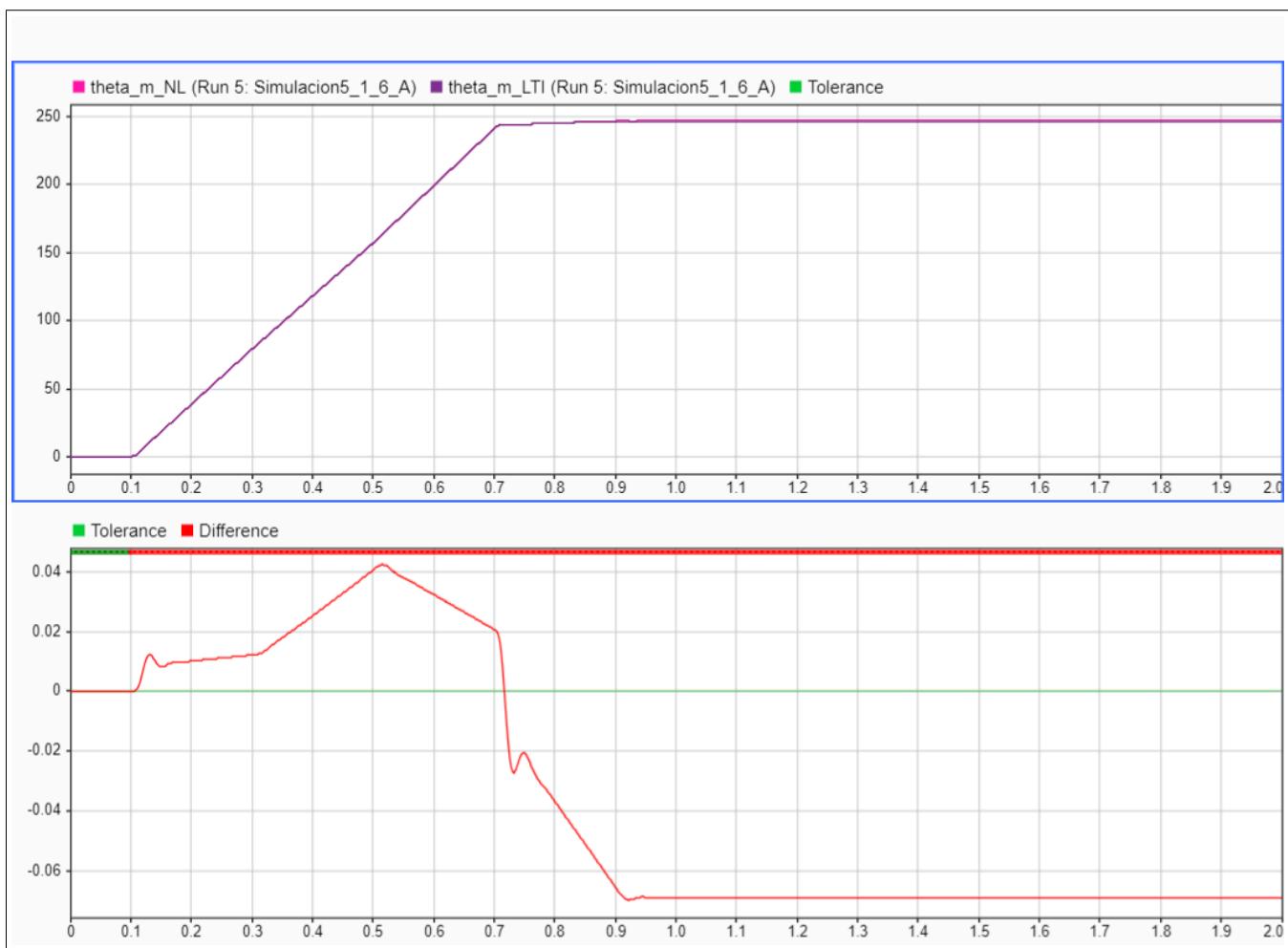


Fig. 42. Diferencia entre la posición del sistema NL con la del LTI equivalente aumentado.

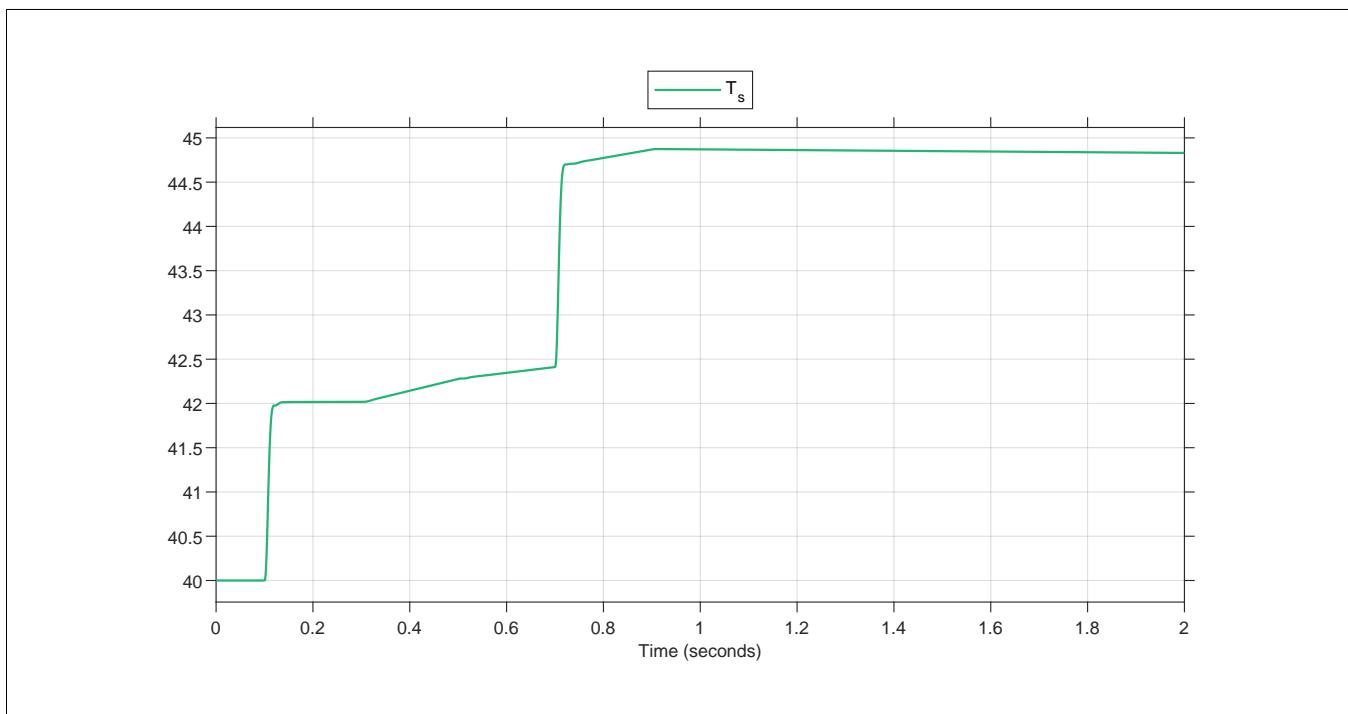


Fig. 43. Temperatura.

Se observa que los dos modelos se comportan prácticamente de la misma manera ya que la temperatura aumenta poco. Esto evidencia la eficacia de las compensaciones realizadas en el modelo NL realimentado. Luego se graficaron las tensiones y corrientes obtenidas en coordenadas abc y qd0.

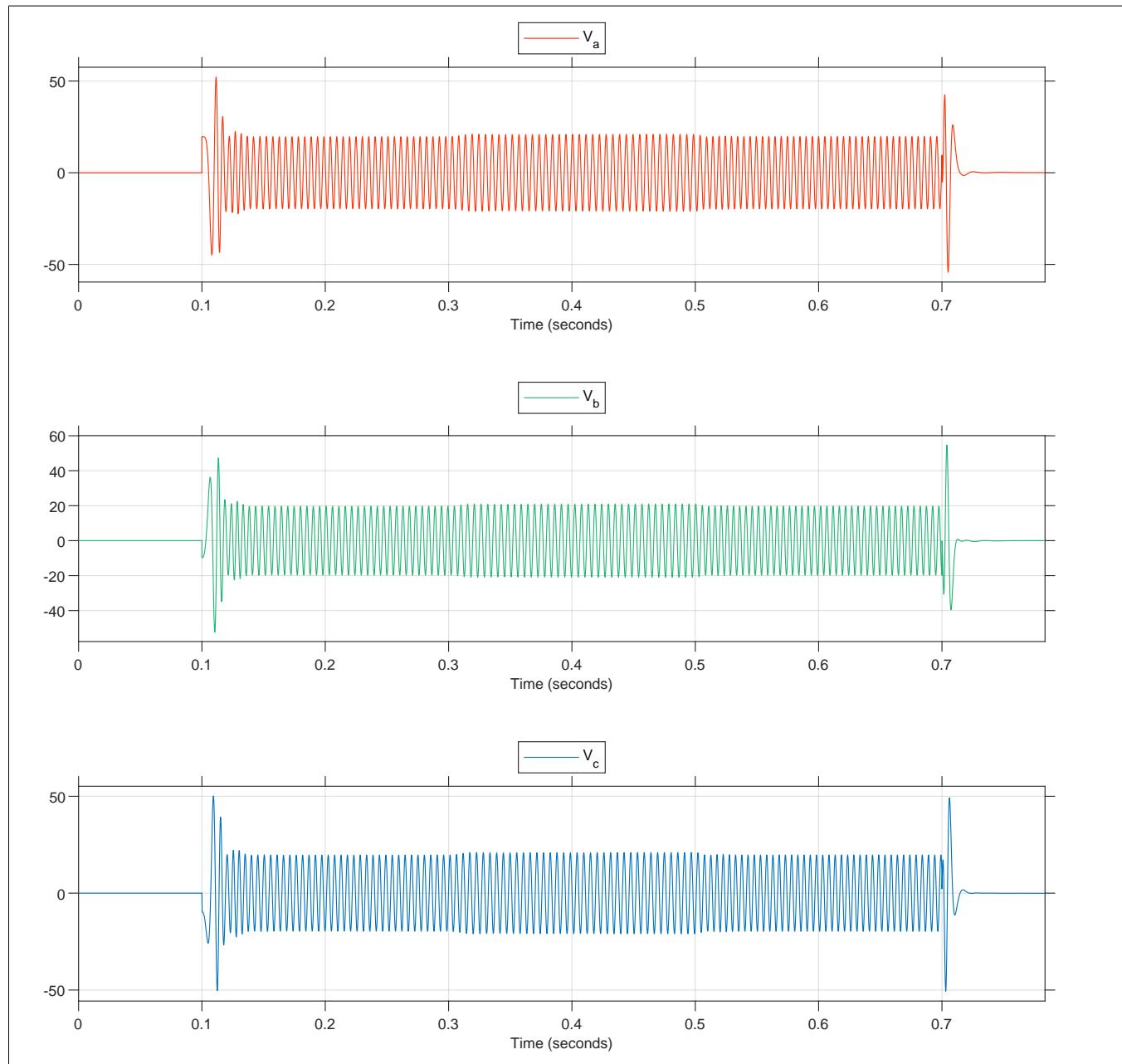


Fig. 44. Tensiones abc.

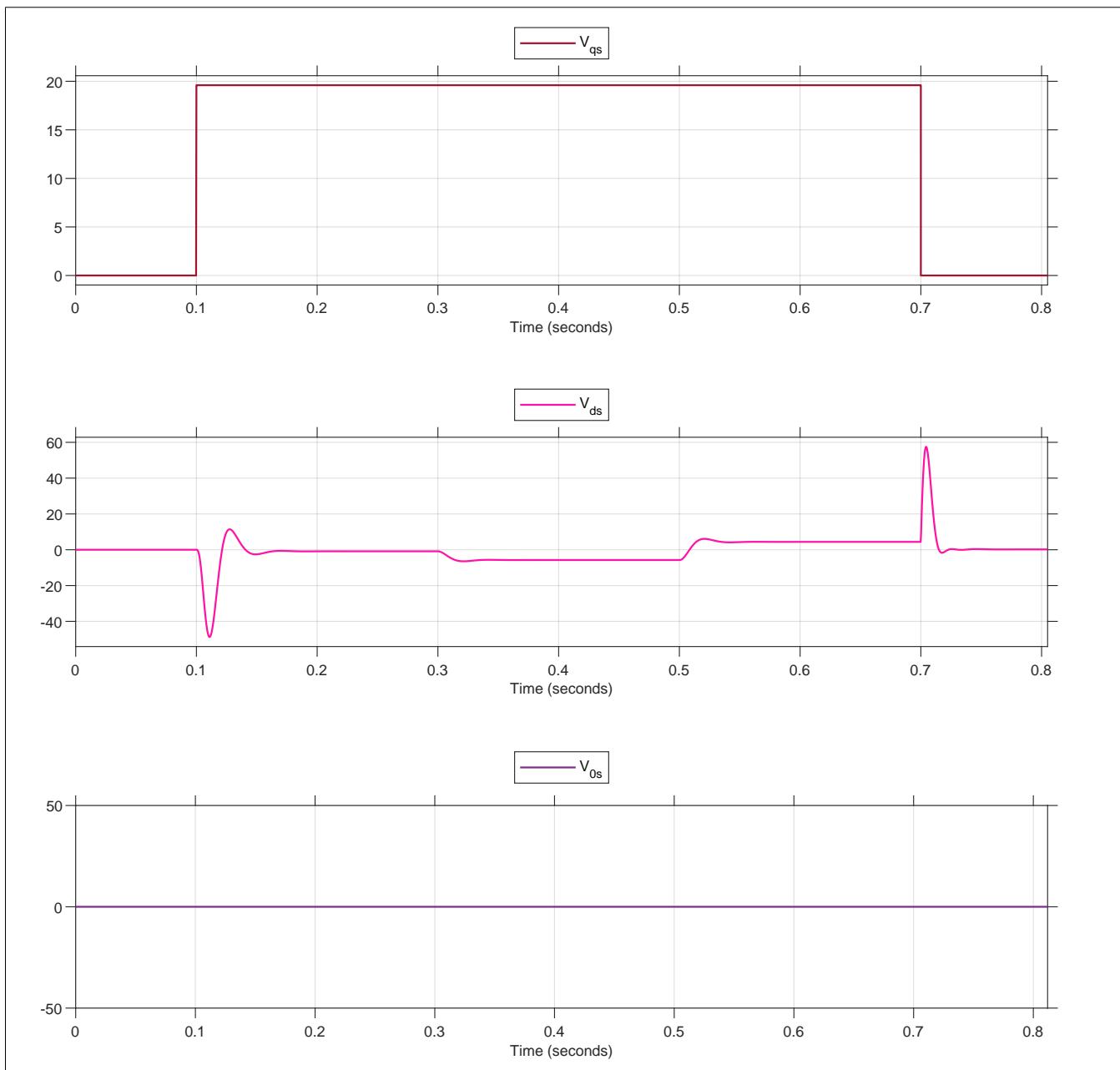


Fig. 45. Tensiones qd0.

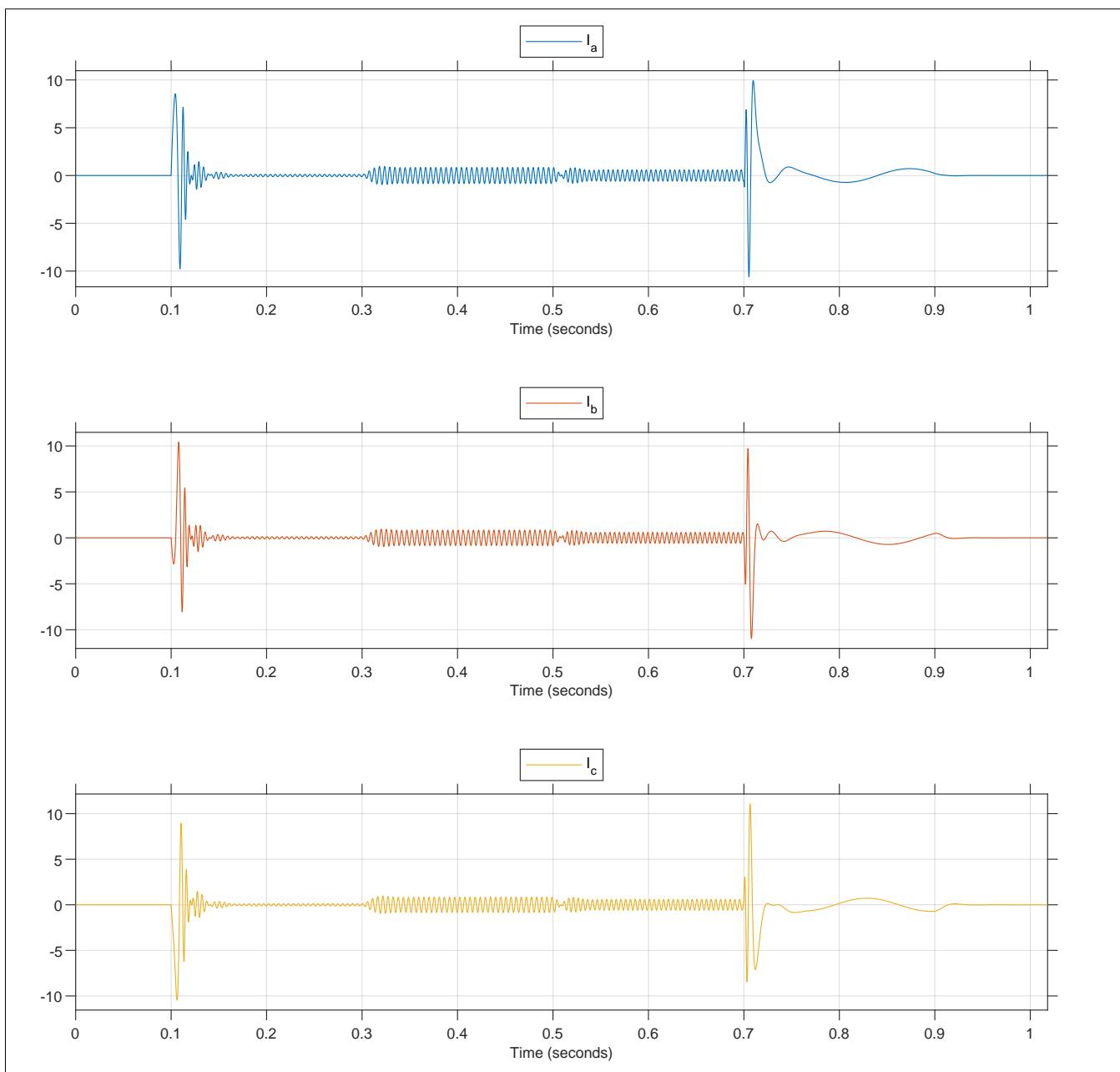


Fig. 46. Corrientes abc.

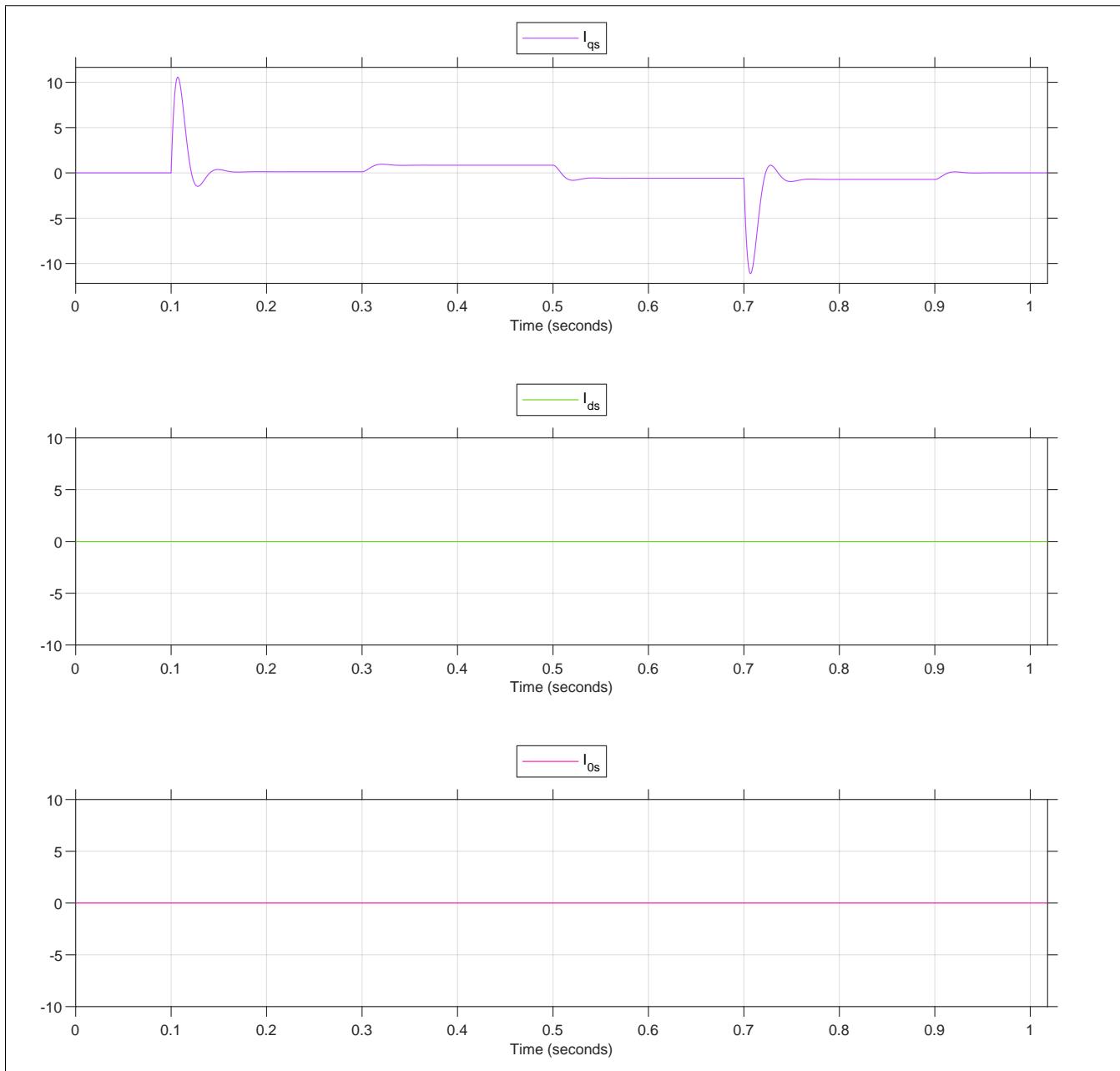


Fig. 47. Corrientes qd0.

Se observa que los valores de esta tensiones y corrientes superan los límites que soportaría el motor. Más adelante se verá como mejorar estas respuestas.

Para analizar mejor el funcionamiento de la máquina eléctrica se graficó el torque electromagnético vs la velocidad del motor.

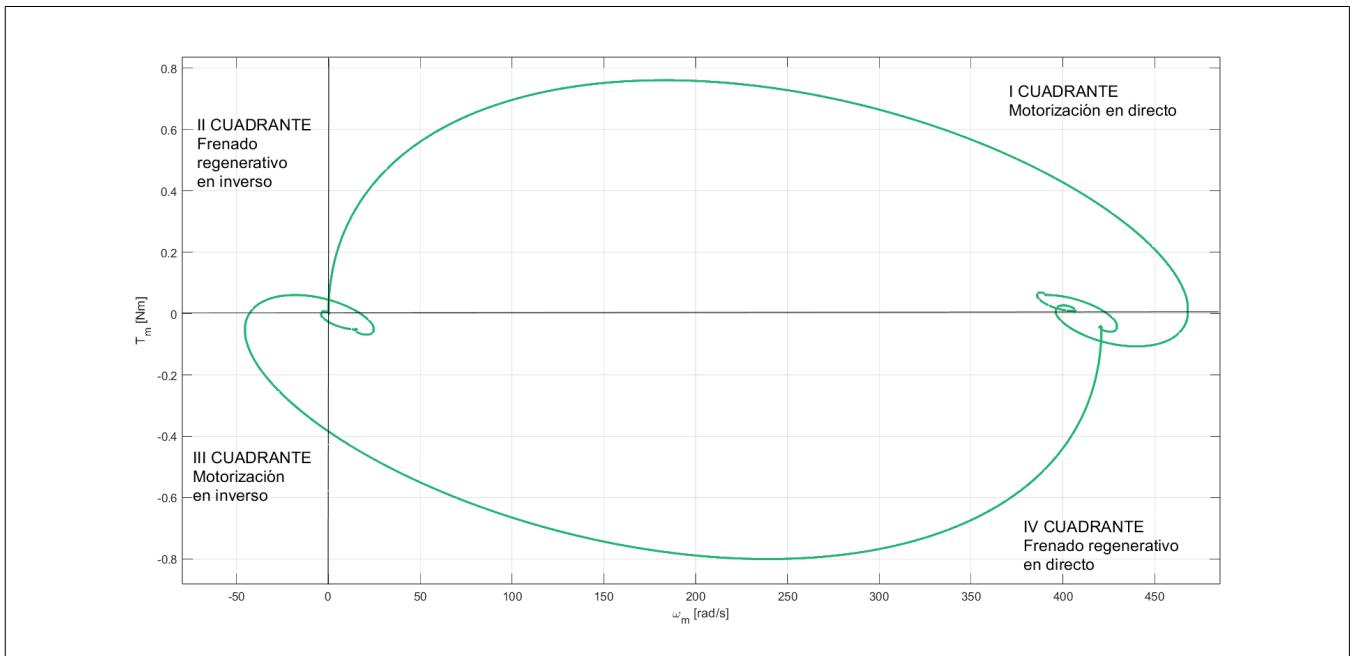


Fig. 48. Torque electromagnético vs Velocidad del motor.

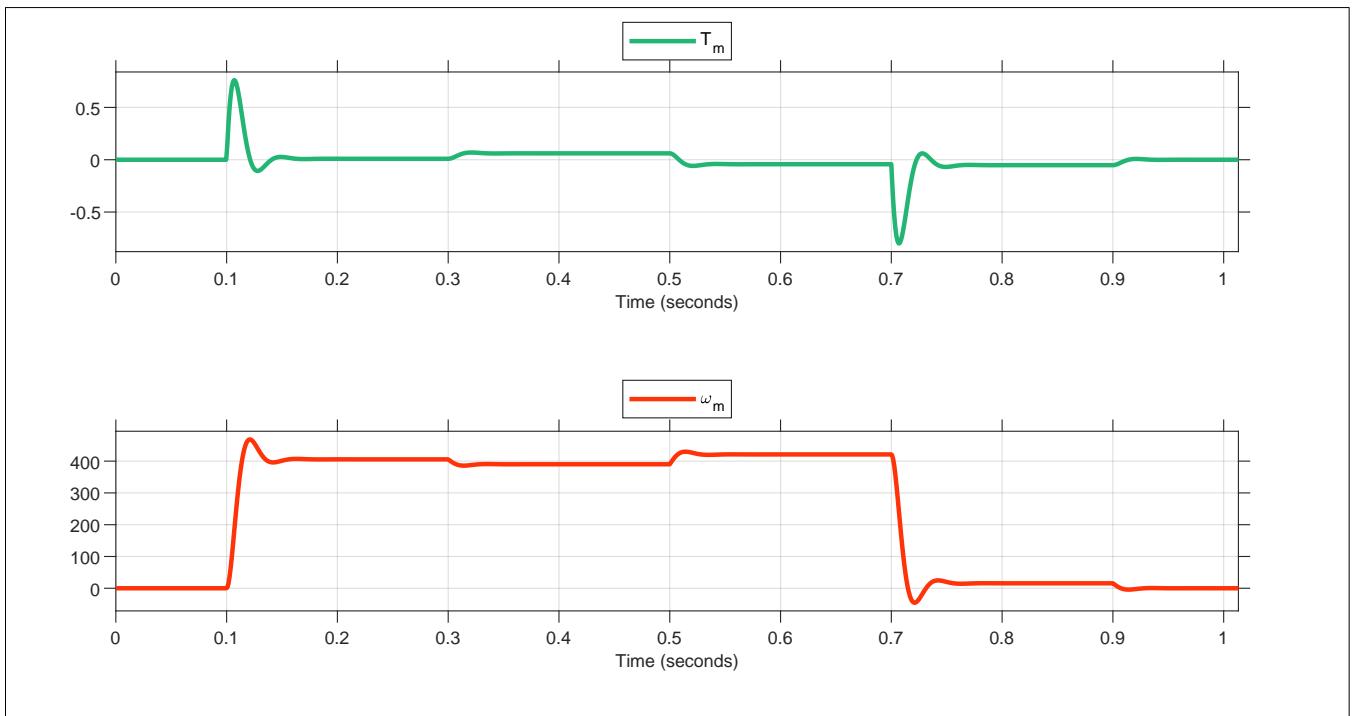


Fig. 49. Torque electromagnético y Velocidad del motor.

En estas graficas se observa que la máquina se comporta como motor en unos instantes y en otros como generador haciendo uso del frenado regenerativo.

**IV-A.6.b. Determinación de las características de la respuesta:** Para evaluar el comportamiento del sistema, se determinaron las características de respuesta de la velocidad del motor y la corriente ante escalones de consigna y torque, específicamente: tiempo de crecimiento, tiempo de establecimiento, sobrepico y valor final de establecimiento. Estos datos se obtuvieron utilizando la función "stepinfo"de Matlab, aplicada a los resultados de las simulaciones.

	Corriente				
Tiempo de inicio del transitorio [s]	0.1	0.3	0.5	0.7	0.9
Valor final de establecimiento [mA]	125.1	845.7	-598.5	-722.1	0
Tiempo de crecimiento [ms]	0.029	9.542	9.548	0.029	9.607
Tiempo de establecimiento [ms]	152.5	345.6	545.5	752.0	945.0
Sobreímpico [%]	8447	15.36	15.32	8411	14.93

	Velocidad				
Tiempo de inicio del transitorio [s]	0.1	0.3	0.5	0.7	0.9
Valor final de establecimiento [rad/s]	405.6	390.1	421.1	15.64	0
Tiempo de crecimiento [ms]	9.513	5.560	5.560	9.567	5.635
Tiempo de establecimiento [ms]	145.6	343.1	542.9	745.1	942.8
Sobreímpico [%]	15.46	27.79	27.82	15.08	27.01

Sabiendo que en los instantes 0.1 s y 0.7 s se aplican variaciones en la consigna de tensión  $v_{qs}^r(t)$ , y que en los instantes 0.3 s, 0.5 s y 0.9 s se modifica el torque de perturbación  $T_l(t)$ , se puede observar que los cambios en  $v_{qs}^r(t)$  influyen más en la velocidad (con tiempos de crecimiento mayores) que en la corriente. En contraste, los cambios en  $T_l(t)$  tienen una mayor influencia en la corriente que en la velocidad. Además, se puede observar que al variar  $v_{qs}^r(t)$  se producen sobreímpicos mayores en la corriente, mientras que los cambios en  $T_l(t)$  generan mayores sobreímpicos en la velocidad.

IV-A.6.c. **Comportamiento de  $i_{ds}^r(t)$  para  $i_{ds}^r(0) = \pm 5A$  vs  $i_{ds}^r(0) = 0A$ :** Se obtuvieron las siguientes gráficas para comparar la evolución de la corriente  $i_{ds}^r(t)$  en ambos modelos.

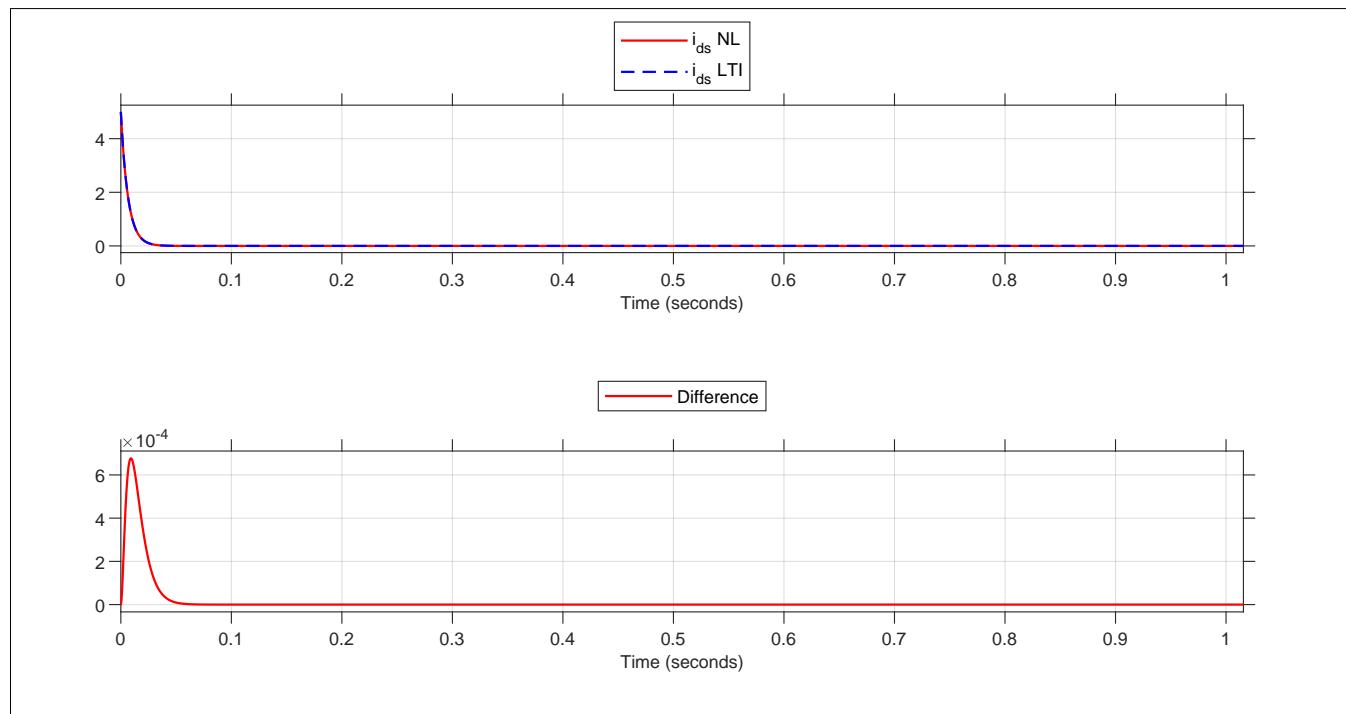
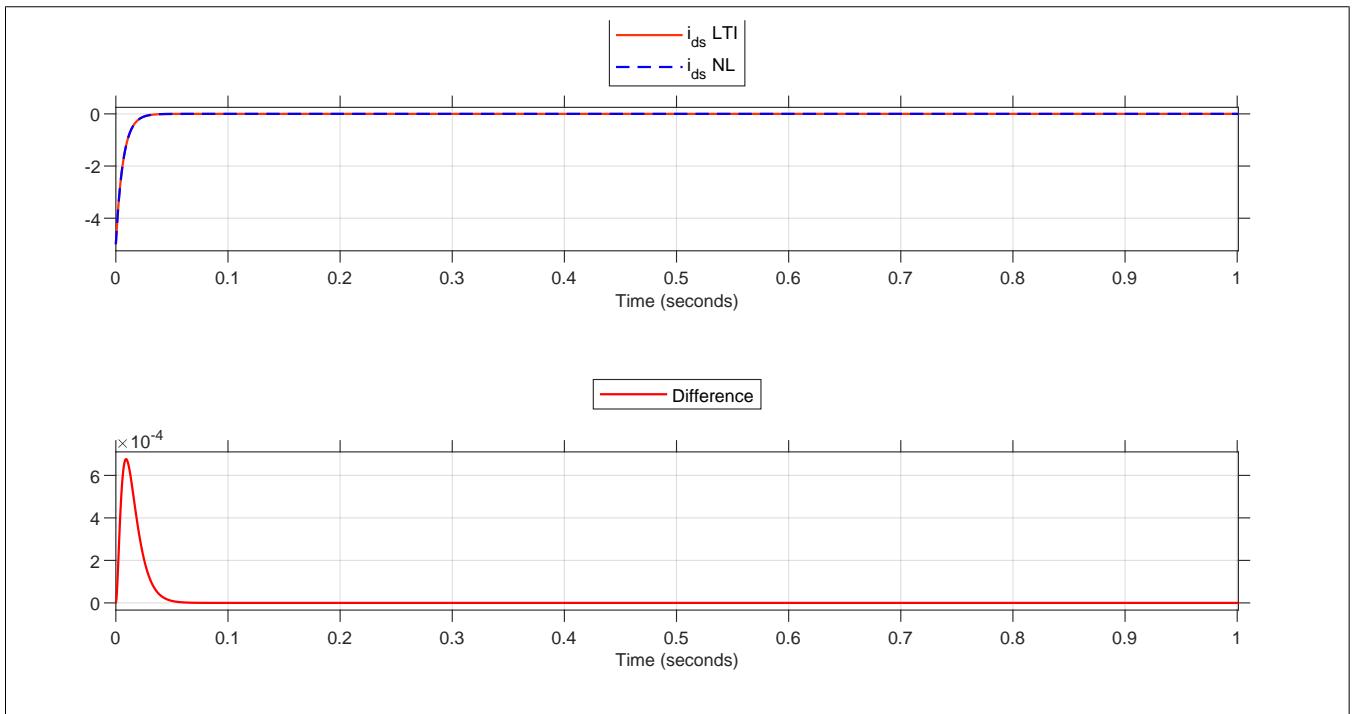
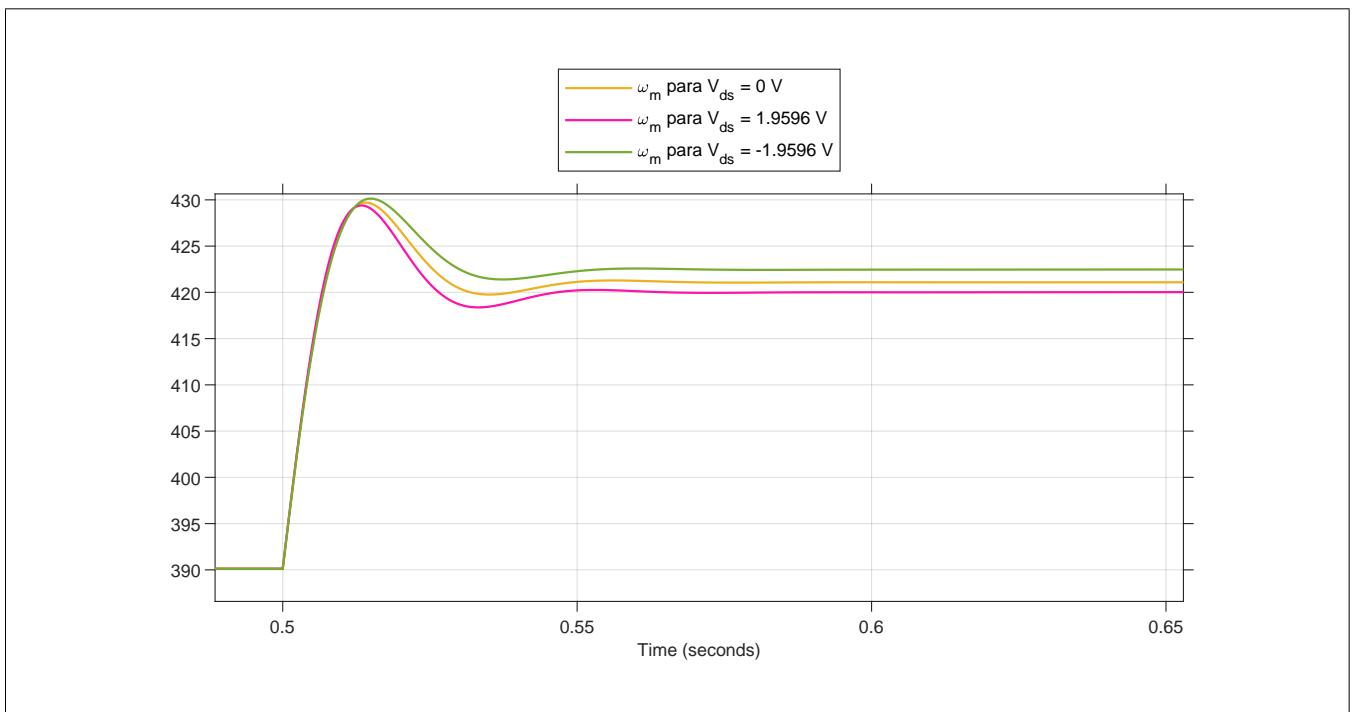


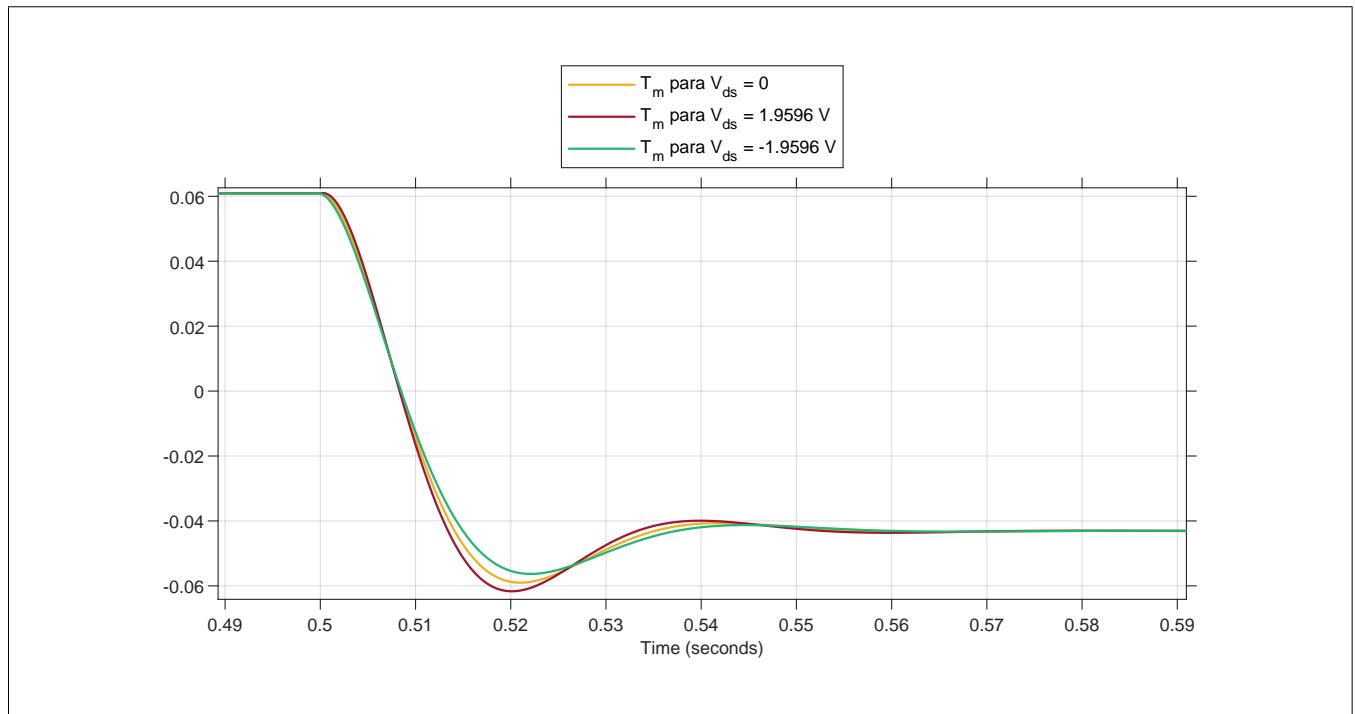
Fig. 50. Diferencia entre la corriente del sistema NL y la del LTI aumentado para  $i_{ds}^r(0) = 5A$ .

Fig. 51. Diferencia entre la corriente del sistema NL y la del LTI aumentado para  $i_{ds}^r(0) = -5A$ .

Se puede observar que cuando la corriente inicial del eje d es no nula, no hay diferencias notables entre el modelo NL realimentado y el LTI aumentado. Este se debe al desacoplamiento que se hizo entre los ejes q y d.

*IV-A.6.d. Agregado de consigna de tensión en eje d:* Se agregó la consigna de tensión  $V_{ds}^{r*} = \pm 1,9596V$  en  $t = 0,5s$  para realizar debilitamiento o reforzamiento de campo. Los resultados obtenidos fueron los siguientes:

Fig. 52. Velocidad del motor con  $V_{ds}^{r*} > 0$ ,  $V_{ds}^r = 0$  y  $V_{ds}^{r*} < 0$ .

Fig. 53. Torque electromagnético con  $V_{ds}^r > 0$ ,  $V_{ds}^r = 0$  y  $V_{ds}^r < 0$ .

En estas gráficas se puede observar el efecto del debilitamiento y reforzamiento del campo. En el primer caso, el debilitamiento del campo provoca un aumento en la velocidad del motor y una disminución del torque. En el segundo caso, el reforzamiento del campo produce el efecto contrario, disminuyendo la velocidad del motor y aumentando el torque. Por otro lado, este tipo de consigna no tiene efecto sobre el sistema LTI equivalente aumentado, ya que en este se desacoplaron los ejes q y d entre sí.

#### IV-B. Modelado, Análisis y Simulación con controlador de movimiento en cascada con modulador de torque equivalente(control vectorial)

##### IV-B.1. Modulador de torque equivalente(Controlador interno vectorial de corriente/torque):

**IV-B.1.a. Compensación de todas las realimentaciones físicas naturales de estado hacia la entrada:** Para lograrlo primero se analizaron las ecuaciones del modelo NL del subsistema electromagnético:

$$\begin{cases} \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} = -\frac{R_s(t)i_{qs}^r(t)}{L_q} - \frac{P_p\omega_m(t)[\lambda_m^r + L_d i_{ds}^r(t)]}{L_q} + \frac{v_{qs}^r(t)}{L_q} \\ \frac{di_{ds}^r(t)}{dt} = -\frac{R_s(t)i_{ds}^r(t)}{L_d} + \frac{L_q P_p \omega_m(t) i_{qs}^r(t)}{L_d} + \frac{v_{ds}^r(t)}{L_d} \\ \frac{di_{0s}(t)}{dt} = -\frac{R_s(t)i_{0s}(t)}{L_{ls}} + \frac{v_{0s}(t)}{L_{ls}} \end{cases} \quad (94)$$

Se puede ver que, del lado derecho de las ecuaciones, tenemos todas las realimentaciones físicas además de las tensiones de entrada. Por lo tanto, para desacoplar estas realimentaciones, se propusieron las siguientes tensiones como consigna de entrada:

$$v_{qs}^r(t) = v_{qs}^{r*}(t) + R_s(t)i_{qs}^r(t) + P_p\omega_m(t)[\lambda_m^r + L_d i_{ds}^r(t)] \quad (95)$$

$$v_{ds}^r(t) = v_{ds}^{r*}(t) + R_s(t)i_{ds}^r(t) - L_q P_p \omega_m(t) i_{qs}^r(t) \quad (96)$$

$$v_{0s}(t) = v_{0s}^{*}(t) + R_s(t)i_{0s}(t) \quad (97)$$

donde las tensiones  $v_{qd0s}(t)^*$  son las nuevas consignas con las realimentaciones ya desacopladas.

Al reemplazar las ecuaciones (95), (96) y (97) en la eq. (94), se cancelan los términos de las realimentaciones y se obtiene el siguiente subsistema electromagnético:

$$\begin{cases} \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} = \frac{v_{qs}^{r*}(t)}{L_q} \\ \frac{di_{ds}^r(t)}{dt} = \frac{v_{ds}^{r*}(t)}{L_d} \\ \frac{di_{0s}(t)}{dt} = \frac{v_{0s}^{*}(t)}{L_{ls}} \end{cases} \quad (98)$$

De esta manera, quedó un sistema lineal en el cual existe un acceso directo a las corrientes, sin realimentaciones. Cabe destacar que con este método se desacoplaron los efectos que provocan las realimentaciones, ya que estas se deben a principios físicos propios del sistema. Además se está suponiendo que se tienen los sensores necesarios para medir los estados a realimentar.

**IV-B.1.b. Diseño de lazos de control de corrientes  $i_{qd0s}^r(t)$ :** Luego de haber desacoplado todas las realimentaciones, se incorporaron lazos de control de corriente solamente proporcional (con polos ubicados en  $p_i = -5000 \frac{rad}{s}$ ), con consignas de corriente en lugar de tensiones y así lograr un control más preciso del torque. Para lograrlo, se definieron las consignas de tensión  $v_{qd0s}^r(t)^*$  de la siguiente manera:

$$v_{qs}^r(t)^* = R_q [i_{qs}^r(t)^* - i_{qs}^r(t)] \quad (99)$$

$$v_{ds}^r(t)^* = R_d [i_{ds}^r(t)^* - i_{ds}^r(t)] \quad (100)$$

$$v_{0s}^r(t)^* = R_0 [i_{0s}^r(t)^* - i_{0s}^r(t)] \quad (101)$$

En donde las consignas de tensión son proporcionales al error de corriente, y las constantes de proporcionalidad son resistencias con unidades en ohm.

Para determinar el valor de las ganancias se reemplazaron las ecuaciones (99), (100) y (101) en la eq. (98), y luego se encontraron las funciones de transferencia del sistema resultante.

$$\begin{cases} \frac{di_{qs}^r(t)}{dt} = \frac{R_q [i_{qs}^r(t)^* - i_{qs}^r(t)]}{L_q} \\ \frac{di_{ds}^r(t)}{dt} = \frac{R_d [i_{ds}^r(t)^* - i_{ds}^r(t)]}{L_d} \\ \frac{di_{0s}^r(t)}{dt} = \frac{R_0 [i_{0s}^r(t)^* - i_{0s}^r(t)]}{L_{ls}} \end{cases} \quad (102)$$

$$\begin{cases} sI_{qs}^r(s) = \frac{R_q [I_{qs}^r(s)^* - I_{qs}^r(s)]}{L_q} \\ sI_{ds}^r(s) = \frac{R_d [I_{ds}^r(s)^* - I_{ds}^r(s)]}{L_d} \\ sI_{0s}^r(s) = \frac{R_0 [I_{0s}^r(s)^* - I_{0s}^r(s)]}{L_{ls}} \end{cases} \quad (103)$$

$$\begin{cases} G_{I_{qs}^r}(s) = \frac{I_{qs}^r(s)}{I_{qs}^r(s)^*} = \frac{1}{\frac{L_q}{R_q}s + 1} \\ G_{I_{ds}^r}(s) = \frac{I_{ds}^r(s)}{I_{ds}^r(s)^*} = \frac{1}{\frac{L_d}{R_d}s + 1} \\ G_{I_{0s}^r}(s) = \frac{I_{0s}^r(s)}{I_{0s}^r(s)^*} = \frac{1}{\frac{L_{ls}}{R_0}s + 1} \end{cases} \quad (104)$$

Al observar estas funciones de transferencia, se puede ver que contienen un solo polo:

$$\frac{L_q}{R_q}s + 1 = 0 \Rightarrow s = -\frac{R_q}{L_q} \quad (105)$$

$$\frac{L_d}{R_d}s + 1 = 0 \Rightarrow s = -\frac{R_d}{L_d} \quad (106)$$

$$\frac{L_{ls}}{R_0}s + 1 = 0 \Rightarrow s = -\frac{R_0}{L_{ls}} \quad (107)$$

que al posicionarlos en  $p_i = -5000 \frac{rad}{s}$ , se obtuvieron las siguientes ecuaciones para las ganancias:

$$R_q = 5000L_q = 29 \Omega \quad (108)$$

$$R_d = 5000L_d = 33 \Omega \quad (109)$$

$$R_0 = 5000L_{ls} = 4 \Omega \quad (110)$$

**IV-B.1.c. Incorporación de consigna de torque:** Luego de haber incorporado los lazos de control de corriente, se hizo la realimentación necesaria para pasar de consignas de corrientes a una consigna de torque. Para esto, primero se analizó la ecuación del torque electromagnético, de donde podemos despejar la consigna de corriente  $i_{qs}^r(t)^*$ :

$$T_m(t) = \frac{3}{2}P_p[\lambda_m' i_{qs}^r(t)^* + (L_d - L_q)i_{ds}^r(t)i_{qs}^r(t)^*] \quad (111)$$

$$i_{qs}^r(t)^* = \frac{T_m(t)}{\frac{3}{2}P_p[\lambda_m' + (L_d - L_q)i_{ds}^r(t)]} \quad (112)$$

Además, se incorporó el termino de fricción para compensar este efecto:

$$i_{qs}^r(t)^* = \frac{T_m(t)^* + b_{eq}\omega_m(t)}{\frac{3}{2}P_p[\lambda_m^r + (L_d - L_q)i_{ds}^r(t)]} \quad (113)$$

**IV-B.1.d. Compensación del torque de carga por gravedad:** Al analizar la ecuación de estado de la velocidad, luego de haber reemplazado la consigna de corriente:

$$\frac{d\omega_m(t)}{dt} = \frac{T_m(t)^*}{J_{eq}} - \frac{k_l \sin(\frac{\theta_m}{r})}{r J_{eq}} - \frac{T_d(t)}{r J_{eq}} \quad (114)$$

se pudo ver que es posible compensar el término del torque de carga por gravedad, proponiendo la siguiente consigna de torque:

$$T_m(t)^* = T_m(t)^{*'} + \frac{k_l \sin(\frac{\theta_m}{r})}{r} \quad (115)$$

para que la eq. (114) quede de la siguiente manera:

$$\frac{d\omega_m(t)}{dt} = \frac{T_m(t)^{*'}}{J_{eq}} - \frac{T_d(t)}{r J_{eq}} \quad (116)$$

**IV-B.2. Controlador externo de movimiento: posición/velocidad:** Para mejorar la dinámica del sistema, eliminar el error de estado estacionario y poder seguir consignas de posición/velocidad se añadió un controlador externo de posición tipo PID que determine las consignas de torque  $T_m(t)^{*'}$  necesario para cumplirlas.

$$T_m(s)^{*'} = [\omega_m^*(s) - \omega_m(s)] b_a + \frac{[\omega_m^*(s) - \omega_m(s)]}{s} K_{sa} + \frac{[\omega_m^*(s) - \omega_m(s)]}{s^2} K_{sia} \quad (117)$$

$$J_{eq}s^2\Theta_m(s) = T_m(s)^{*'} - \frac{T_d(s)}{r} \quad (118)$$

$$J_{eq}s^2\Theta_m(s) = [\Theta_m^*(s) - \Theta_m(s)] \left( b_a s + K_{sa} + \frac{1}{s} K_{sia} \right) - \frac{T_d(s)}{r} \quad (119)$$

$$(J_{eq}s^3 + b_a s^2 + K_{sa}s + K_{sia}) \Theta_m = (b_a s^2 + K_{sa}s + K_{sia}) \Theta_m^*(s) - \frac{T_d(s)}{r} s \quad (120)$$

$$\Theta_m(s) = \frac{b_a s^2 + K_{sa}s + K_{sia}}{J_{eq}s^3 + b_a s^2 + K_{sa}s + K_{sia}} \Theta_m^*(s) - \frac{s}{J_{eq}s^3 + b_a s^2 + K_{sa}s + K_{sia}} \frac{T_d(s)}{r} \quad (121)$$

$$G_{\Theta_m^*}(s) = \frac{b_a s^2 + K_{sa}s + K_{sia}}{J_{eq}s^3 + b_a s^2 + K_{sa}s + K_{sia}} \quad (122)$$

$$G_{T_l}(s) = -\frac{s}{J_{eq}s^3 + b_a s^2 + K_{sa}s + K_{sia}} \quad (123)$$

Se puede observar, a partir del teorema del valor final, que al colocar una acción integral, desaparece el error de estado estacionario para una perturbación escalón unitario:

- Si  $K_{sia} = 0 \wedge \frac{T_d(s)}{r} = \frac{1}{s} \wedge \Theta_m^*(s) = 0 \Rightarrow \lim_{t \rightarrow \infty} \theta_m(t) = \lim_{s \rightarrow 0} s\Theta_m(s) = -\frac{1}{K_{sa}}$
- Si  $K_{sia} = 0 \wedge \frac{T_d(s)}{r} = 0 \wedge \Theta_m^*(s) = \frac{1}{s} \Rightarrow \lim_{t \rightarrow \infty} \theta_m(t) = \lim_{s \rightarrow 0} s\Theta_m(s) = 1$
- Si  $K_{sia} \neq 0 \wedge \frac{T_d(s)}{r} = \frac{1}{s} \wedge \Theta_m^*(s) = 0 \Rightarrow \lim_{t \rightarrow \infty} \theta_m(t) = \lim_{s \rightarrow 0} s\Theta_m(s) = 0$
- Si  $K_{sia} \neq 0 \wedge \frac{T_d(s)}{r} = 0 \wedge \Theta_m^*(s) = \frac{1}{s} \Rightarrow \lim_{t \rightarrow \infty} \theta_m(t) = \lim_{s \rightarrow 0} s\Theta_m(s) = 1$

Para encontrar los valores de las ganancias del controlador PID, se utilizó el método de sintonía serie, con  $n = 2,5$  y  $\omega_{pos} = 800 \frac{rad}{s}$  y  $J_{eq}$  nominal. Donde se comparó el polinomio característico:

$$P(s) = s^3 + \frac{b_a}{J_{eq}} s^2 + \frac{K_{sa}}{J_{eq}} s + \frac{K_{sia}}{J_{eq}} \quad (124)$$

con el siguiente polinomio:

$$P(s) = s^3 + n\omega_{pos}s^2 + n\omega_{pos}^2 s + \omega_{pos}^3 \quad (125)$$

obteniéndose las siguientes ganancias:

$$b_a = n\omega_{pos}J_{eq} = 0,0396 \frac{Nm}{rad/s} \quad (126)$$

$$K_{sa} = n\omega_{pos}^2 J_{eq} = 31,6556 \frac{Nm}{rad} \quad (127)$$

$$K_{sia} = \omega_{pos}^3 J_{eq} = 10130 \frac{Nm}{rad s} \quad (128)$$

Los polos para estos valores de ganancias serían los siguientes:

$$s_1 = -800 \quad (129)$$

$$s_2 = -600 + j529,15 \quad (130)$$

$$s_3 = -600 - j529,15 \quad (131)$$

Finalmente, en la fig. 54 se muestra el mapa de polos/zeros del controlador de movimiento en comparación con el mapa de polos/ceros de la planata a lazo abierto, cuando hay una variación continua de  $J_l$  en todo su rango sin considerar la variación de  $b_l$  (que se considera en su valor nominal) ya que no determina el valor de los polos del controlador de movimiento y tiene un efecto despreciable en el cambio de polos de la planta a lazo abierto.

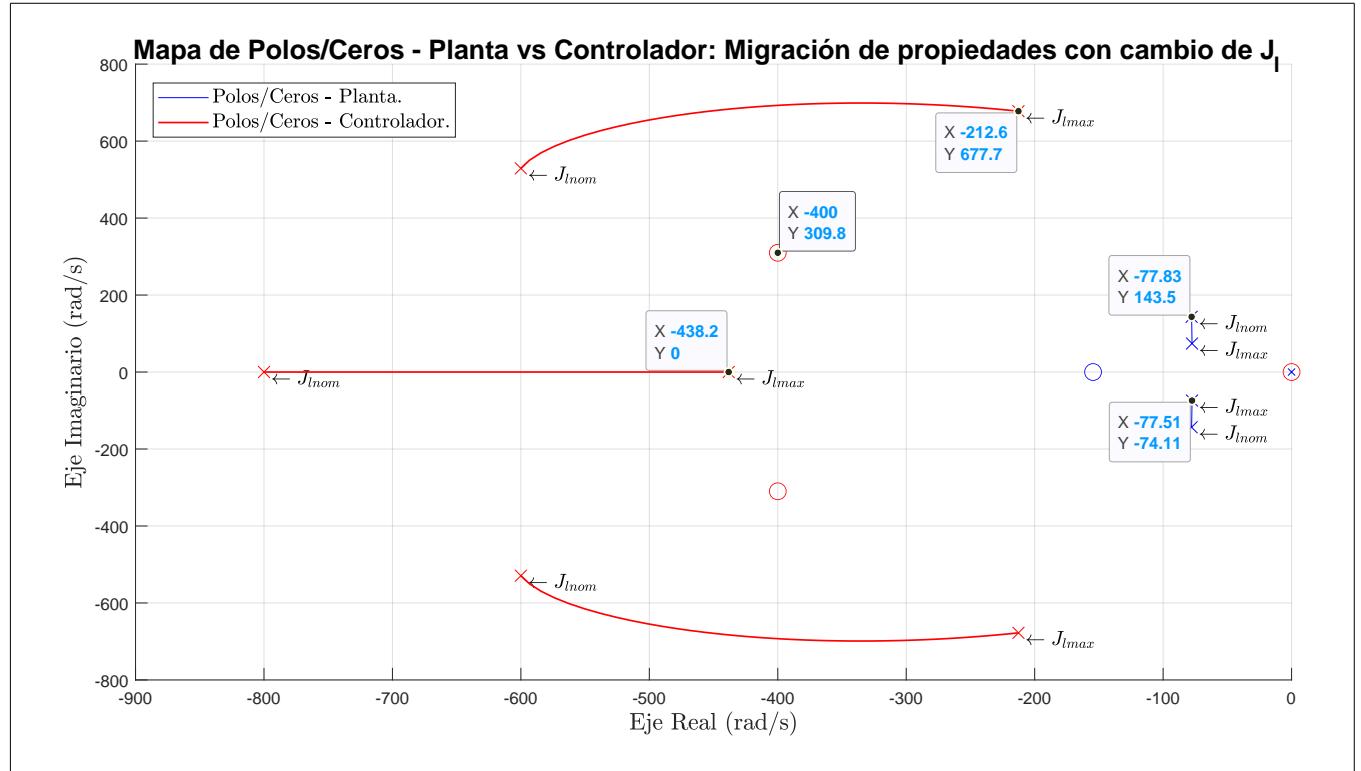


Fig. 54. Mapa de polos/zeros controlador de movimiento-planta.

Al comparar los polos de los lazos de corriente con los del controlador de posición, se observa que estos últimos tienen una frecuencia 6 al menos veces menor que los primeros.

**IV-B.3. Incorporación de observador de estado de orden reducido para parte mecánica:** Como en este controlador se ha optado por realimentar la velocidad, para evitar la utilización de derivadores, y dado que se cuenta con un encoder para medir posición del eje, fue necesario implementar un observador de estado reducido para poder realimentar la velocidad angular del motor. Se aclara que las corrientes no son observadas, ya que se cuenta con sensores de corriente.

Para diseñar el observador, se analizó el sub-sistema mecánico resultante luego de todas las compensaciones:

$$\begin{cases} \frac{d\theta_m(t)}{dt} = \omega_m(t) \\ \frac{d\omega_m(t)}{dt} = \frac{T_m(t)^{*'}}{J_{eq}} - \frac{T_d(t)}{rJ_{eq}} \end{cases} \quad (132)$$

Equivalentemente, en forma de espacio de estados:

$$\begin{cases} \begin{bmatrix} \frac{d\theta_m(t)}{dt} \\ \frac{d\omega_m(t)}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \theta_m(t) \\ \omega_m(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{1}{J_{eq}} \end{bmatrix} T_m(t)^{*'} + \begin{bmatrix} 0 \\ -\frac{1}{rJ_{eq}} \end{bmatrix} T_d(t) \\ y(t) = \begin{bmatrix} 1 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \theta_m(t) \\ \omega_m(t) \end{bmatrix} \end{cases} \quad (133)$$

Al asumir un funcionamiento ideal, las ecuaciones del observador quedan similares a las del sistema, con el agregado de un término proporcional al error entre la salida del sistema real y la observada:

$$\begin{cases} \left[ \begin{array}{c} \frac{d\tilde{\theta}_m(t)}{dt} \\ \frac{d\tilde{\omega}_m(t)}{dt} \end{array} \right] = \left[ \begin{array}{cc} 0 & 1 \\ 0 & 0 \end{array} \right] \left[ \begin{array}{c} \tilde{\theta}_m(t) \\ \tilde{\omega}_m(t) \end{array} \right] + \left[ \begin{array}{c} 0 \\ \frac{1}{J_{eq}} \end{array} \right] T_m(t)^{*'} + \left[ \begin{array}{c} K_\theta \\ K_\omega \end{array} \right] (y(t) - \tilde{y}(t)) \\ \tilde{y}(t) = \left[ \begin{array}{cc} 1 & 0 \end{array} \right] \left[ \begin{array}{c} \tilde{\theta}_m(t) \\ \tilde{\omega}_m(t) \end{array} \right] \end{cases} \quad (134)$$

Al evaluar la dinámica del error de estimación obtenemos las siguientes ecuaciones:

$$\frac{d\mathbf{e}(t)}{dt} = \frac{d\mathbf{x}(t)}{dt} - \frac{d\tilde{\mathbf{x}}(t)}{dt} \quad (135)$$

$$\frac{d\mathbf{e}(t)}{dt} = A\mathbf{x}(t) + B_c T_m(t)^{*'} + B_d T_d(t) - (A\tilde{\mathbf{x}}(t) + B_c T_m(t)^{*'} + K_C (\mathbf{x}(t) - \tilde{\mathbf{x}}(t))) \quad (136)$$

$$\frac{d\mathbf{e}(t)}{dt} = (A - K_C) \mathbf{e}(t) + B_d T_d(t) \quad (137)$$

En donde la matriz que gobierna la dinámica es  $(A - K_C)$ , por lo se busca su polinomio característico:

$$p(s) = \det(sI - (A - K_C)) = \det \left( \begin{bmatrix} s + K_\theta & -1 \\ K_\omega & s \end{bmatrix} \right) = s^2 + K_\theta s + K_\omega \quad (138)$$

Luego, se planteó el polinomio de segundo orden con polos deseados reales e iguales en  $p_{obs1,2} = -3200 \frac{rad}{s}$  para no interferir con el controlador y asegurar un decaimiento rápido del error de observación:

$$p(s) = (s + 3200)^2 = s^2 + 6400s + 10240000 \quad (139)$$

Al comparar ambos polinomios obtenemos los valores de las ganancias del observador:

$$K_\theta = 6400 \text{seg}^{-1} \quad (140)$$

$$K_\omega = 10240000 \text{seg}^{-2} \quad (141)$$

El diagrama de bloques resultante queda de la siguiente manera:

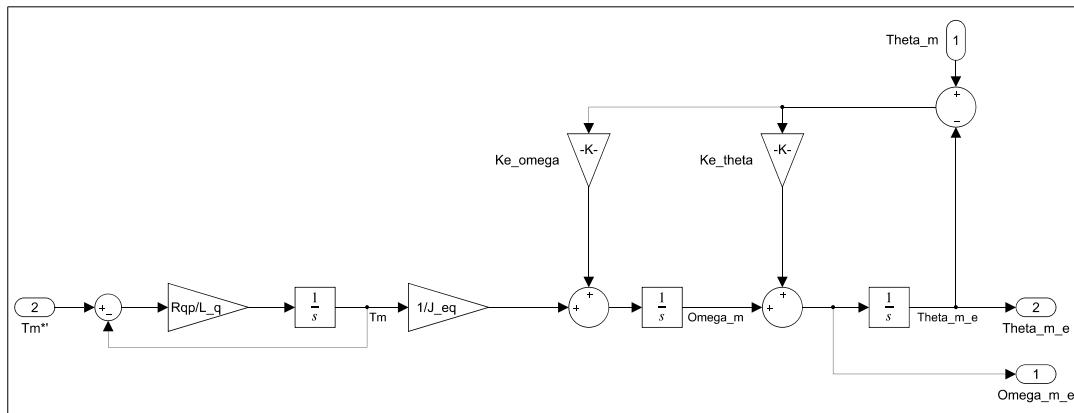


Fig. 55. Diagrama de bloques del observador de estado de orden reducido.

Donde se puede observar que se le añadió el modelo equivalente del modulador de torque.

**IV-B.4. Simulación en tiempo continuo con modelo no lineal completo:** Para poder realizar la simulación en tiempo continuo, se integraron todos los bloques del controlador, en un solo diagrama de bloques, separando el controlador de la planta. Además se pueden visualizar el modulador de tensión y los sensores con ganancias unitarias

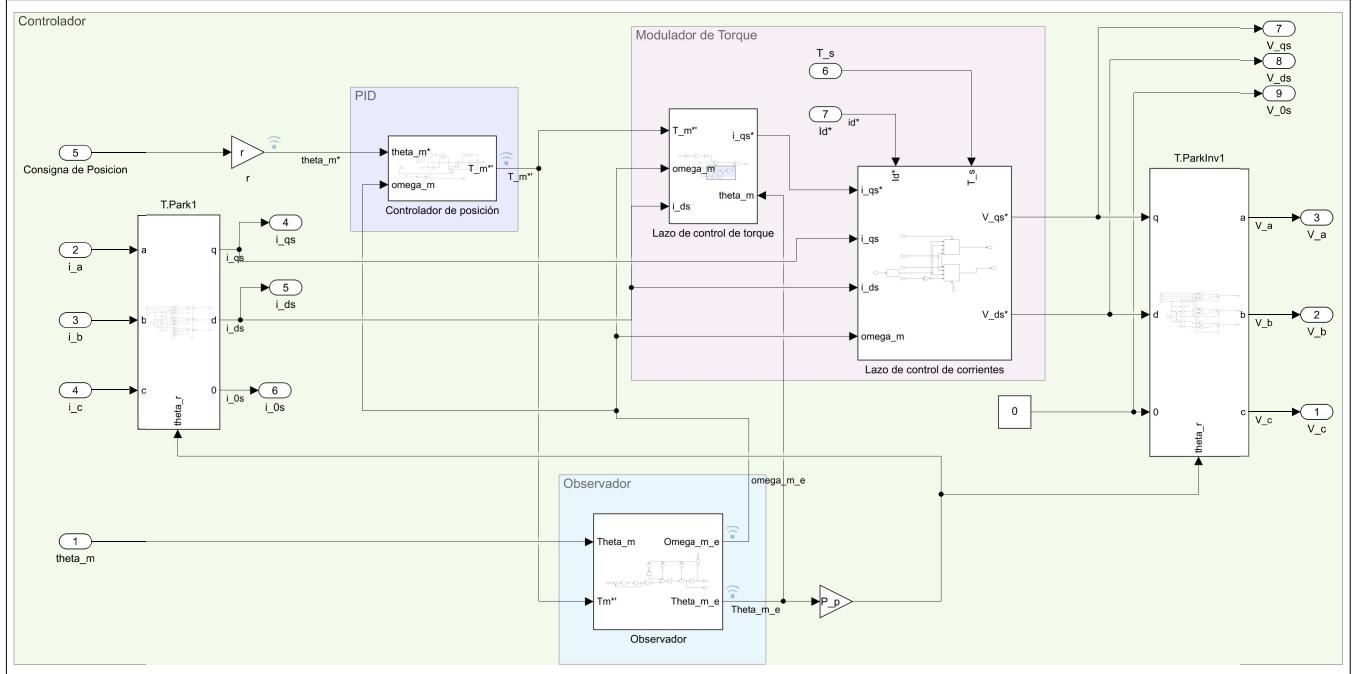


Fig. 56. Diagrama de bloques del controlador completo.

**IV-B.4.a. Seguimiento de consignas de movimiento:** La consigna del sistema sera la posición del brazo  $q^*(t) \equiv \frac{1}{r} \theta_m^*(t)$ , que seguirá un perfil trapezoidal con las siguientes características:

$$q^*(1) = 0 \text{ [rad]} \longrightarrow q^*(6) = 2\pi \text{ [rad]} \longrightarrow q^*(11) = 2\pi \text{ [rad]} \longrightarrow q^*(16) = 0 \text{ [rad]} \quad (142)$$

Los resultados de la simulación fueron los siguientes:

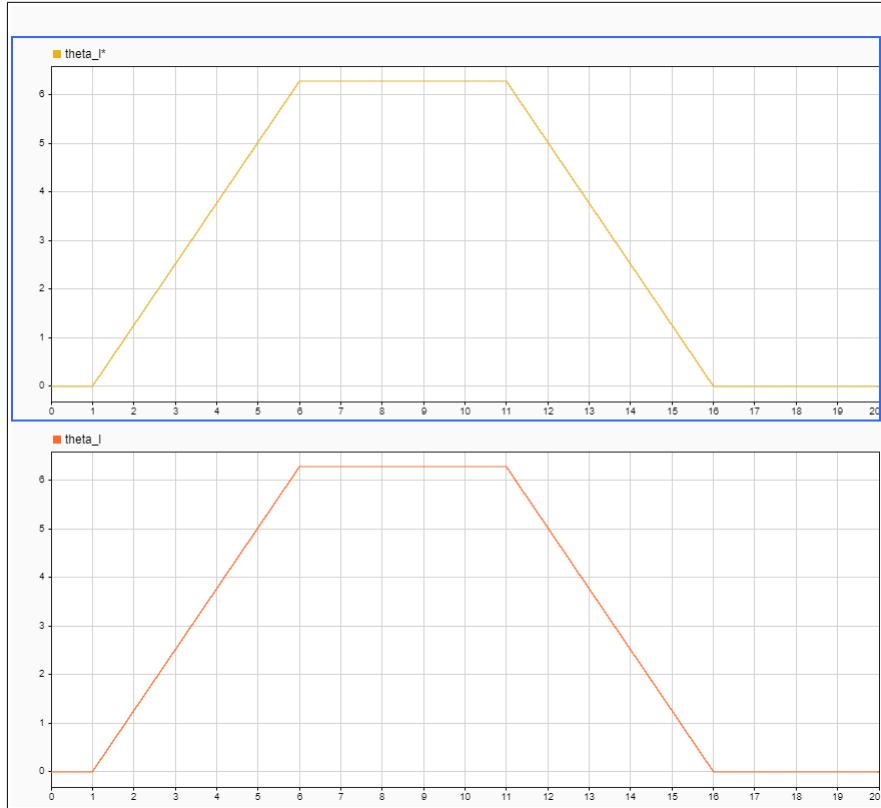


Fig. 57. Gráfica de posición angular consigna y medida.

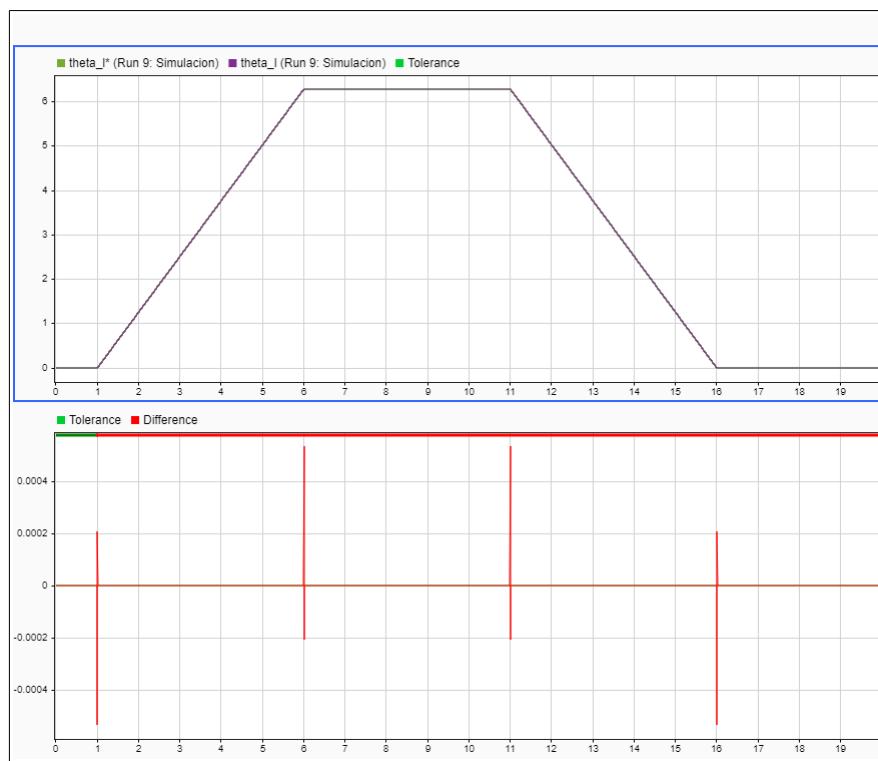


Fig. 58. Gráfica del error entre posición angular consigna y medida.

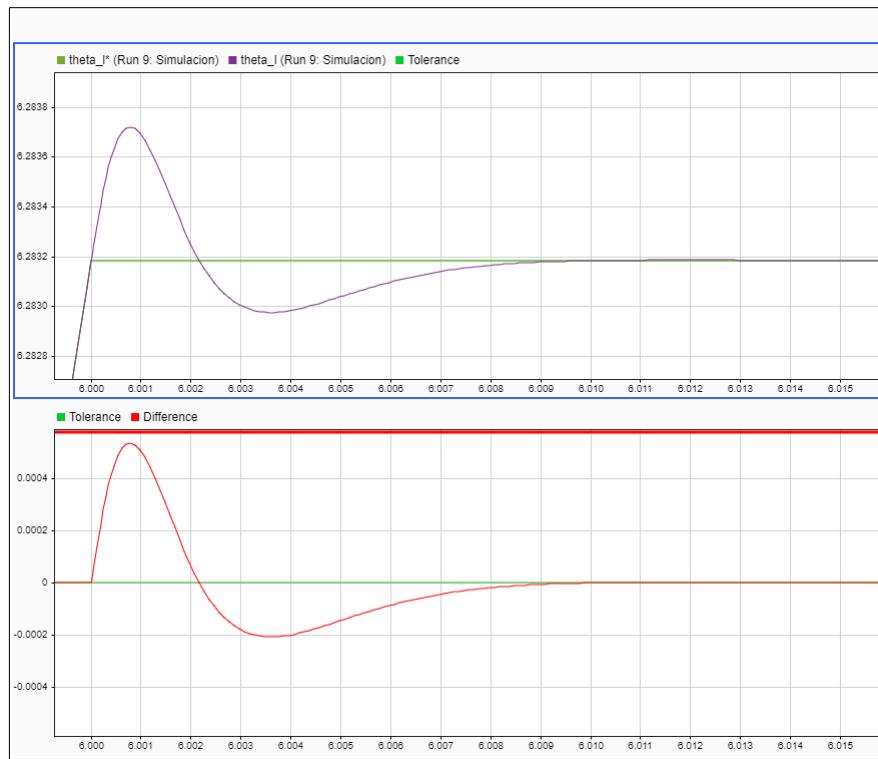


Fig. 59. Detalle del error entre posición angular consigna y medida.

Se observa que la consigna se cumple prácticamente sin errores. Sin embargo, los perfiles de velocidad presentan una forma escalonada.

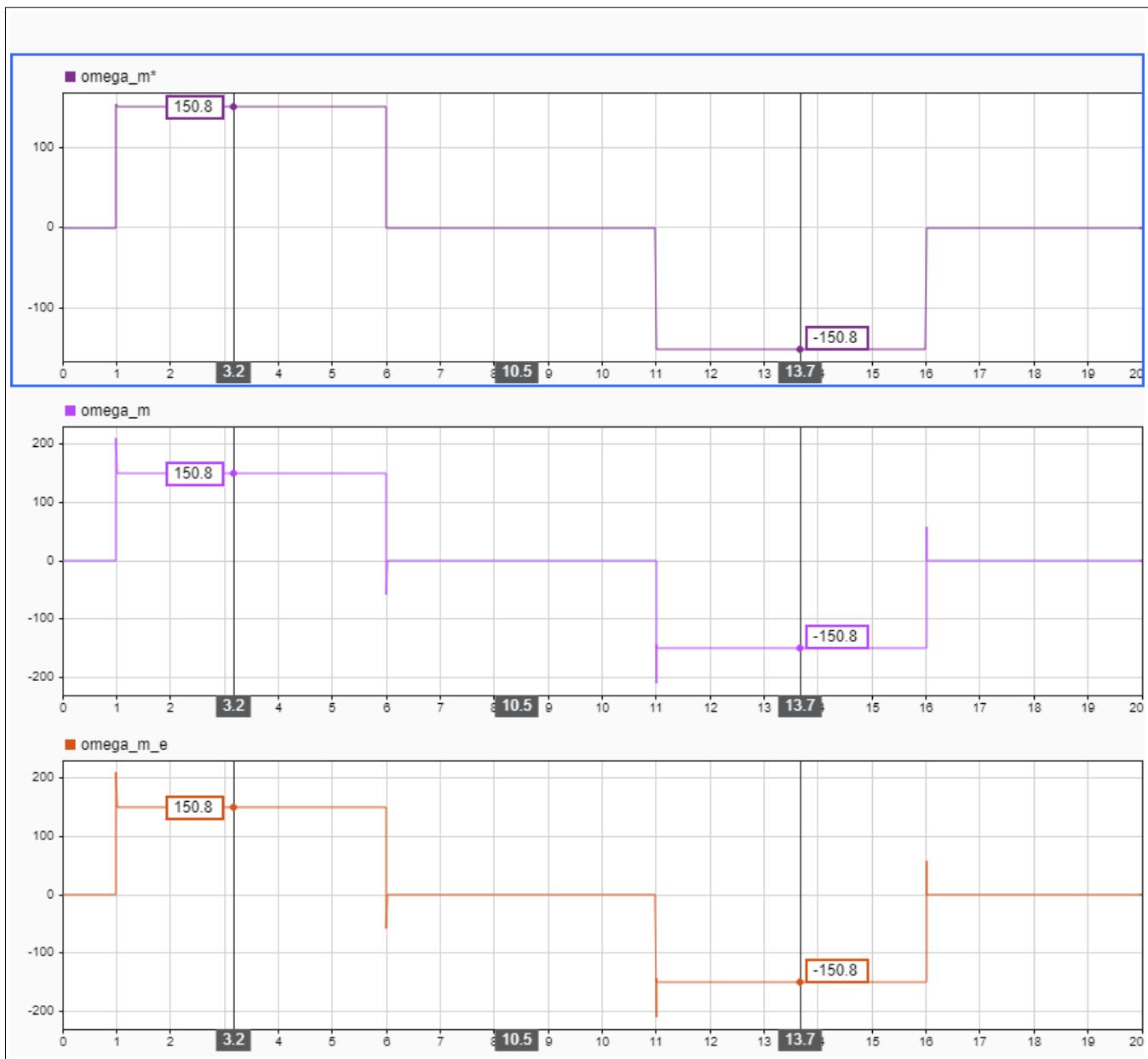


Fig. 60. Gráficas de velocidad del motor consigna, medida y estimada.

Estos perfiles de velocidad implican aceleraciones impulsivas, que el sistema trata de cumplir con tensiones, corrientes y torques elevados.

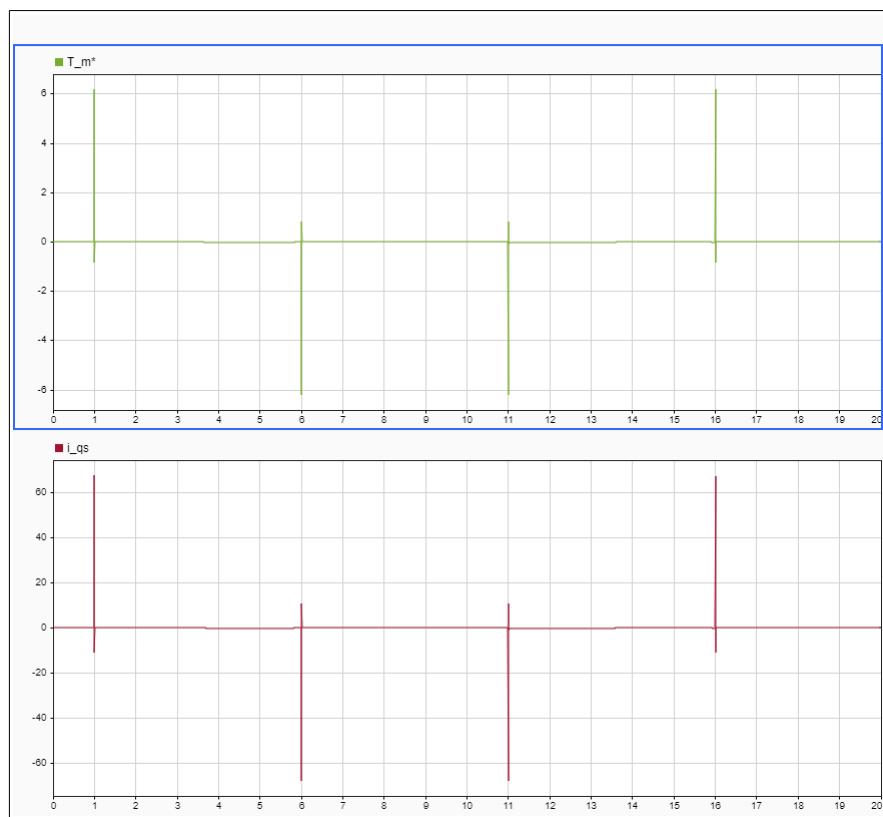


Fig. 61. Gráfica de torque electromagnético y corriente  $i_{qs}(t)$ .

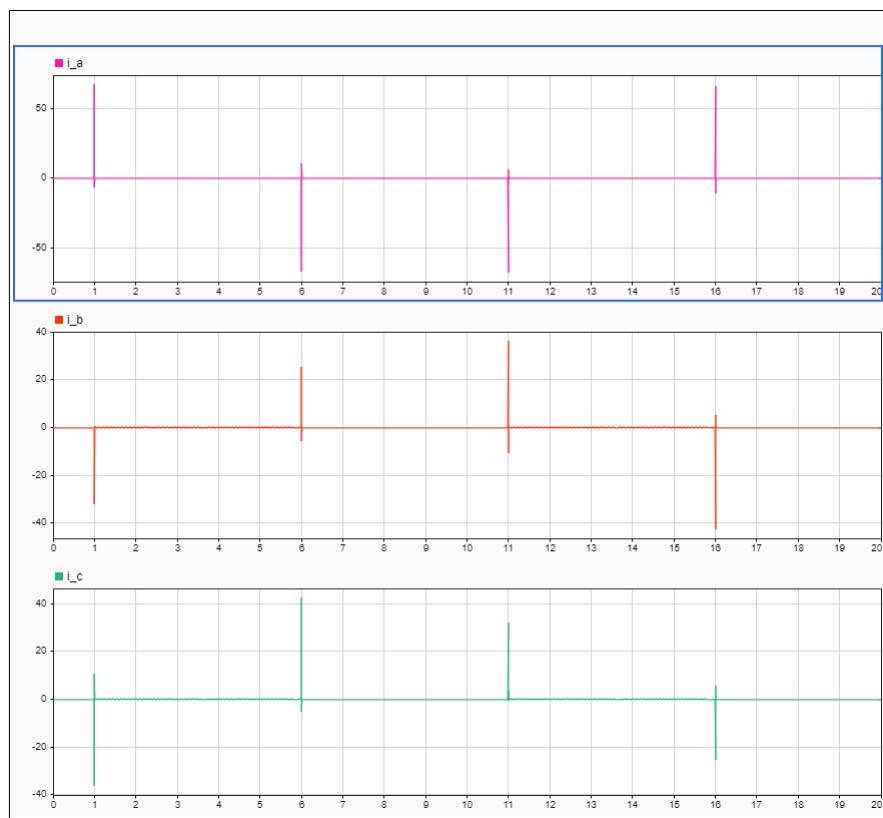


Fig. 62. Gráficas de corrientes abc.

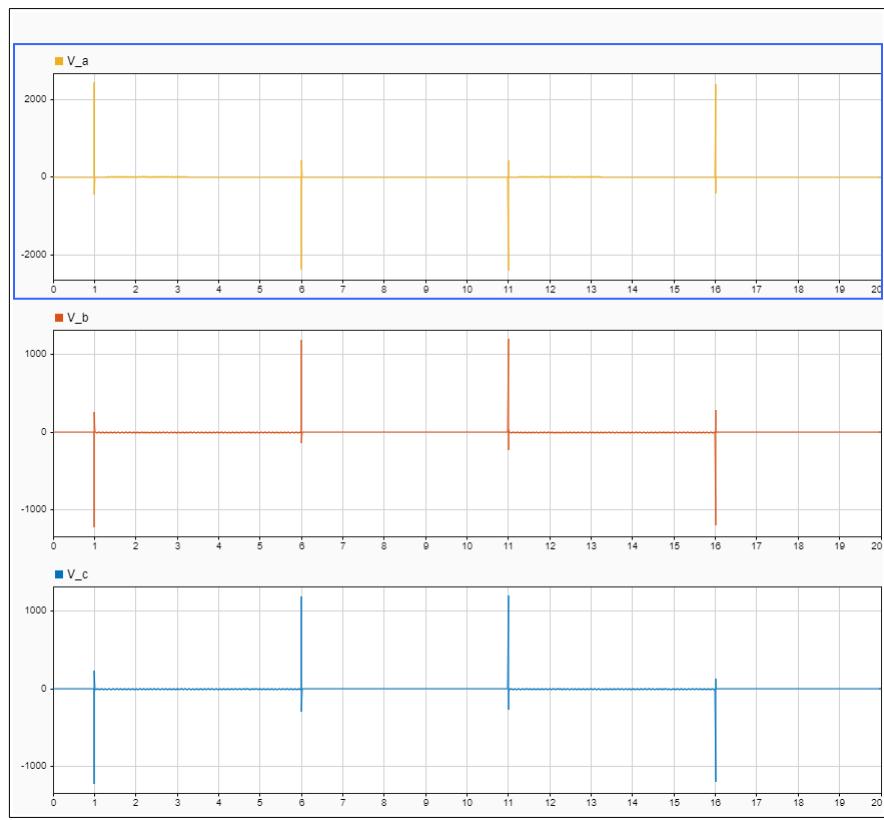


Fig. 63. Gráficas de tensiones abc.

**IV-B.4.b. Rechazo de perturbaciones:** Se evaluó el comportamiento del sistema ante torques de perturbación del tipo escalón, como la que se observa en la siguiente figura, considerando valores nominales y variación máxima de los parámetros de carga mecánica física.

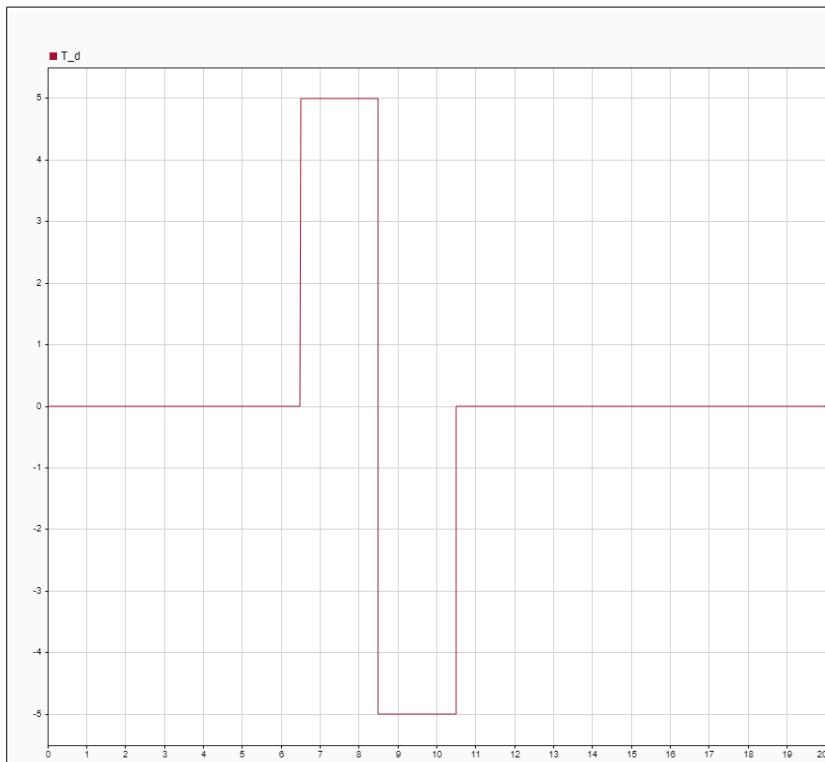


Fig. 64. Torque de perturbación.

Los resultados fueron los siguientes:

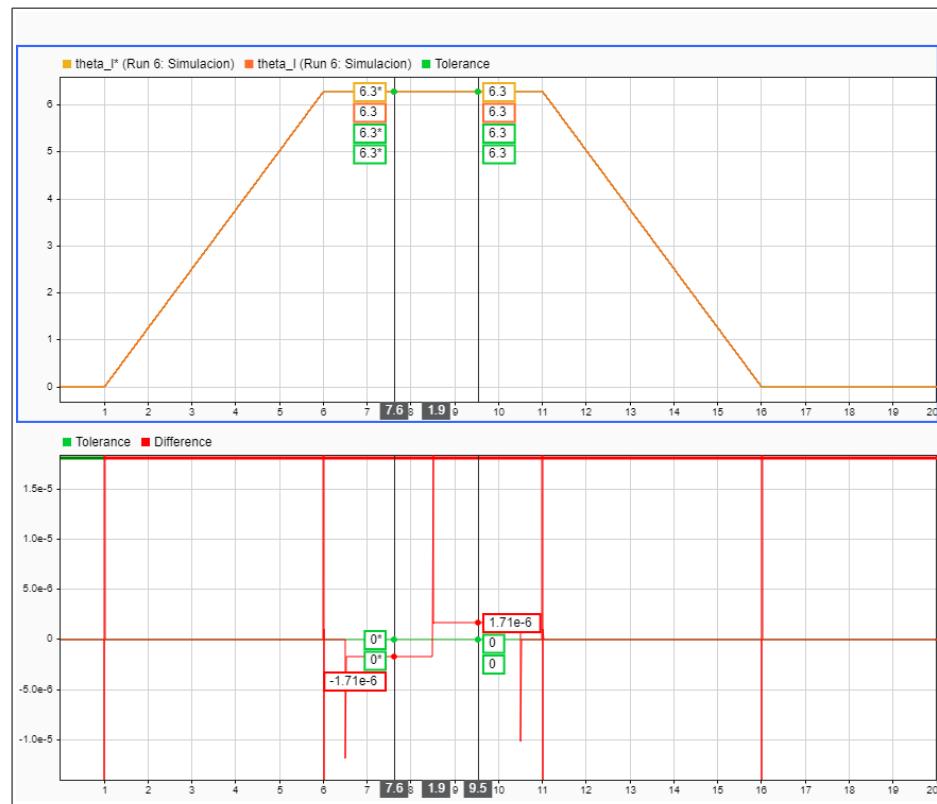


Fig. 65. Error entre posición consigna y medida.



Fig. 66. Error entre posición medida y estimada.

Se observa que al aplicar una perturbación, apareció un error de estado estacionario entre las posiciones consigna, medida y observada.

#### IV-B.5. Verificación de desempeño y mejoras:

IV-B.5.a. Verificación de las especificaciones de operación: Al comparar los valores obtenidos en las simulaciones, con los límites de operación dados por el fabricante de la máquina, se obtuvieron los siguientes resultados:

	Valores obtenidos de simulación		Especificaciones de operación	
	Régimen Continuo	Valores Pico	Régimen Continuo	Valores Pico
Tensión de linea	7.5 V	2374.9 V	24 V	-
Corriente	0.3 A	67.5 A	0.4 A	2 A
Torque motor	0.04 Nm	4.9 Nm	0.142 Nm	0.375 Nm
Velocidad angular del motor	150.8 rad/s	209.4 rad/s	691.15 rad/s	-

Se puede ver que los valores de tensión, corriente y torque obtenidos en la simulación superan los límites especificados en las condiciones de operación, debido a los impulsos de aceleraciones que requiere la consigna.

Para solucionar este problema, se propuso un perfil de posición alternativo que sigue cumpliendo con los requisitos de posicionamiento y tiempo, pero en lugar de rampas, se utilizan polinomios de quinto grado. Con esta modificación, las consignas de aceleración se transforman en funciones cúbicas en lugar de impulsos, lo que resulta en un cambio suave en la tasa de aceleración (jerk). Esto logra una reducción de vibraciones en una aplicación real y una mayor durabilidad del sistema. Para determinar los coeficientes de estos polinomios, es necesario conocer la posición, velocidad y aceleración en los puntos extremos del perfil.

$$q*(t) = at^5 + bt^4 + ct^3 + dt^2 + et + f \quad (143)$$

$$\frac{dq*(t)}{dt} = 5at^4 + 4bt^3 + 3ct^2 + 2dt + e \quad (144)$$

$$\frac{d^2q*(t)}{dt^2} = 20at^3 + 12bt^2 + 6ct + 2d \quad (145)$$

$$(146)$$

Las aceleraciones y velocidades en los extremos serán cero, mientras que las posiciones serán las mismas que en la consigna anterior. Por lo que para la primer giro queda el siguiente sistema de ecuaciones

$$\begin{cases} 0[\text{rad}] &= a_1(1[s])^5 + b_1(1[s])^4 + c_1(1[s])^3 + d_1(1[s])^2 + e_1(1[s]) + f_1 \\ 2\pi[\text{rad}] &= a_1(6[s])^5 + b_1(6[s])^4 + c_1(6[s])^3 + d_1(6[s])^2 + e_1(6[s]) + f_1 \\ 0[\text{rad}/s] &= 5a_1(1[s])^4 + 4b_1(1[s])^3 + 3c_1(1[s])^2 + 2d_1(1[s]) + e_1 \\ 0[\text{rad}/s] &= 5a_1(6[s])^4 + 4b_1(6[s])^3 + 3c_1(6[s])^2 + 2d_1(6[s]) + e_1 \\ 0[\text{rad}/s^2] &= 20a_1(1[s])^3 + 12b_1(1[s])^2 + 6c_1(1[s]) + 2d_1 \\ 0[\text{rad}/s^2] &= 20a_1(6[s])^3 + 12b_1(6[s])^2 + 6c_1(6[s]) + 2d_1 \end{cases} \quad (147)$$

Y para el giro de regreso:

$$\begin{cases} 0[\text{rad}] &= a_2(11[s])^5 + b_2(11[s])^4 + c_2(11[s])^3 + d_2(11[s])^2 + e_2(11[s]) + f_2 \\ 2\pi[\text{rad}] &= a_2(16[s])^5 + b_2(16[s])^4 + c_2(16[s])^3 + d_2(16[s])^2 + e_2(16[s]) + f_2 \\ 0[\text{rad}/s] &= 5a_2(11[s])^4 + 4b_2(11[s])^3 + 3c_2(11[s])^2 + 2d_2(11[s]) + e_2 \\ 0[\text{rad}/s] &= 5a_2(16[s])^4 + 4b_2(16[s])^3 + 3c_2(16[s])^2 + 2d_2(16[s]) + e_2 \\ 0[\text{rad}/s^2] &= 20a_2(11[s])^3 + 12b_2(11[s])^2 + 6c_2(11[s]) + 2d_2 \\ 0[\text{rad}/s^2] &= 20a_2(16[s])^3 + 12b_2(16[s])^2 + 6c_2(16[s]) + 2d_2 \end{cases} \quad (148)$$

Al resolver estos sistemas de ecuaciones, se obtuvieron los siguientes polinomios:

$$q*_{11}(t) = 0,0121t^5 - 0,2111t^4 + 1,2265t^3 - 2,5334t^2 + 2,1715t - 0,6655 \quad (149)$$

$$q*_{12}(t) = -0,0121t^5 + 0,8143t^4 - 21,7348t^3 + 286,6339t^2 - 1868,4283t + 4826,0010 \quad (150)$$

Por lo que la consigna resultante fue:

$$q * (t) = \begin{cases} 0 & t < 1 \\ 0,0121t^5 - 0,2111t^4 + 1,2265t^3 - 2,5334t^2 + 2,1715t - 0,6655 & 1 \leq t \leq 6 \\ 2\pi & 6 < t < 11 \\ -0,0121t^5 + 0,8143t^4 - 21,7348t^3 + 286,6339t^2 - 1868,4283t + 4826,0010 & 11 \leq t \leq 16 \\ 0 & t > 16 \end{cases} \quad (151)$$

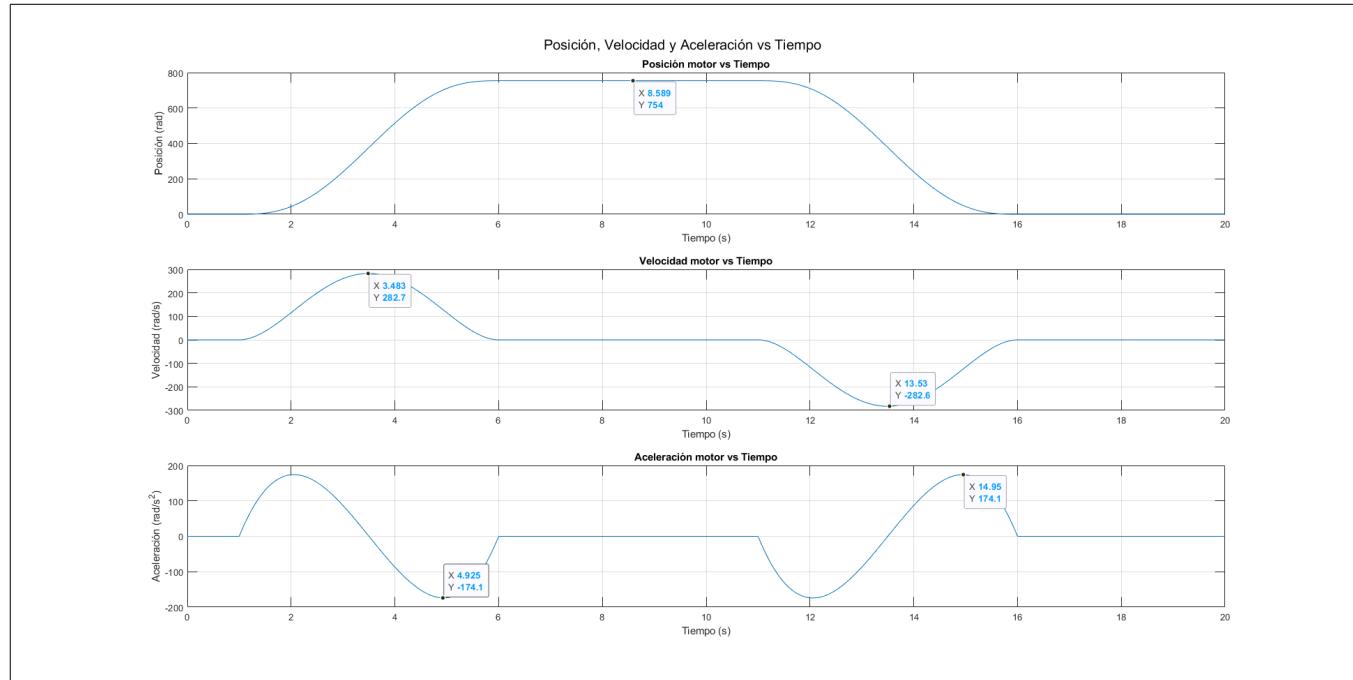


Fig. 67. Nueva consigna de posición, velocidad, aceleración.

Al realizar nuevamente la simulación con esta nueva consigna se obtuvieron las siguientes gráficas.

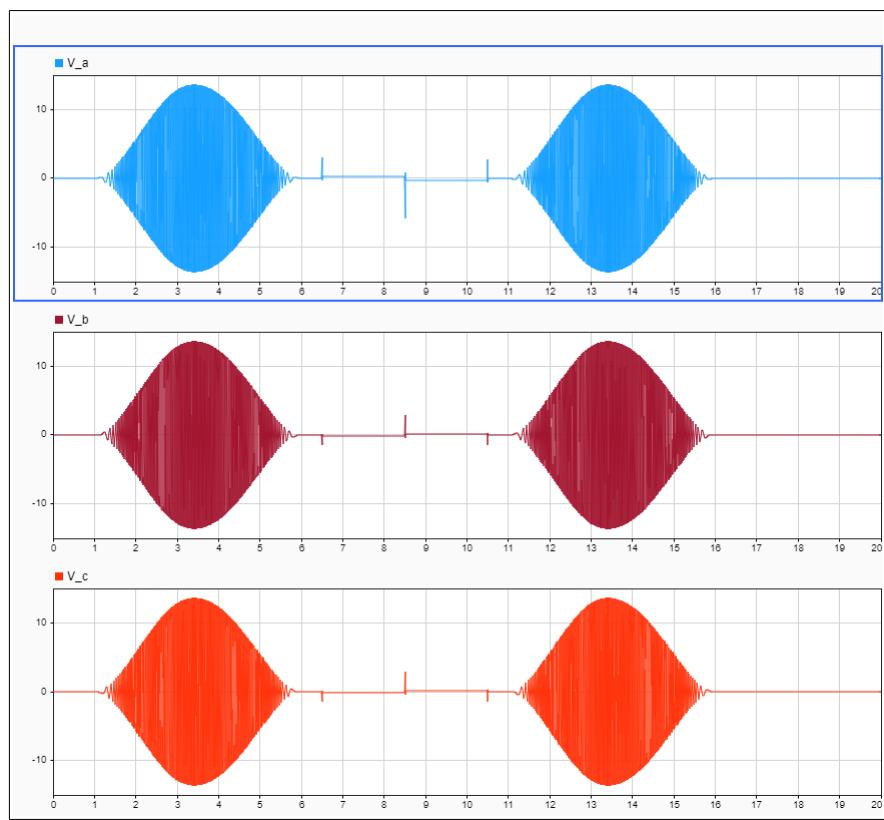


Fig. 68. Tensiones abc con consigna suave.

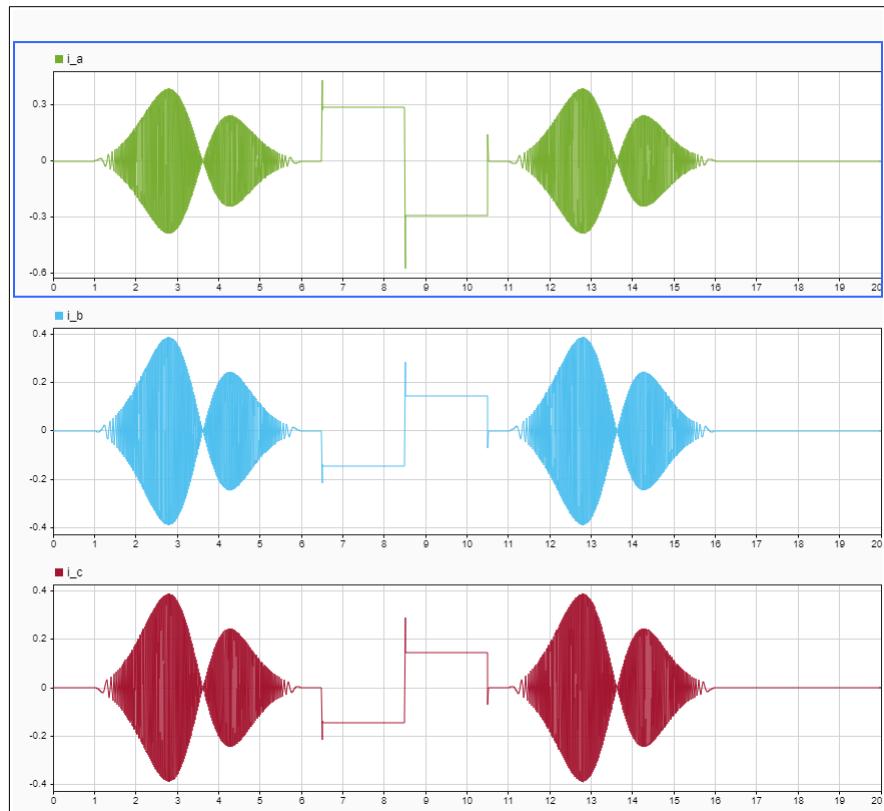


Fig. 69. Corrientes abc con consigna suave.

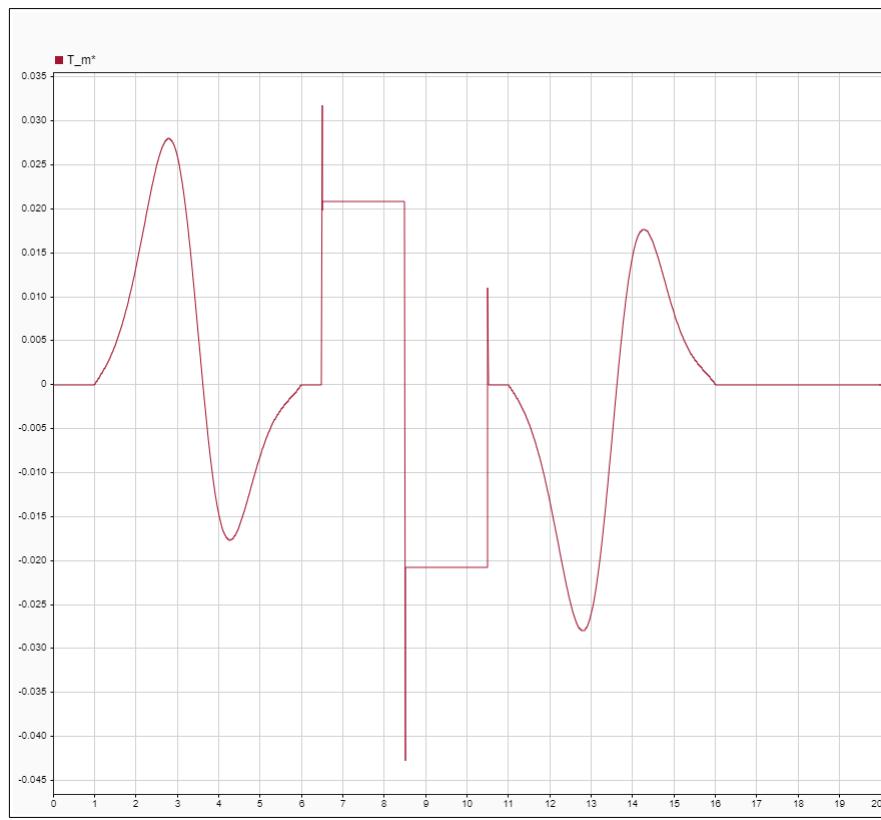


Fig. 70. Torque electromagnético con consigna suave.

Se puede apreciar que los valores de las variables se encuentran dentro de los límites permitidos. Dado que estos valores están muy por debajo de los límites especificados por el fabricante, la máquina se podría exigir más, utilizando consignas más rápidas.

**IV-B.5.b. Mejoras en el observador de estado:** Como se observó en las simulaciones, existe un error de estado estacionario entre la posición medida del motor y la estimada por el observador cuando se aplica un torque de perturbación. Este error se debe a que el observador no considera dichas perturbaciones y además se comporta como un controlador PD. Si las perturbaciones fueran medibles, se podrían incorporar al observador como entradas; sin embargo, la implementación de un medidor de torque resultaría muy costosa. Por lo tanto, se optó por agregar una acción integral al observador para que se comporte como un controlador PID y poder eliminar este error.

El modelo del observador quedó de la siguiente forma.

$$\begin{cases} \begin{bmatrix} \frac{d\tilde{\theta}_m(t)}{dt} \\ \frac{d\tilde{\omega}_m(t)}{dt} \\ \frac{d\tilde{z}(t)}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \tilde{\theta}_m(t) \\ \tilde{\omega}_m(t) \\ \tilde{z}(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{1}{J_{eq}} \\ 0 \end{bmatrix} T_m(t)^* + \begin{bmatrix} K_\theta \\ K_\omega \\ K_i \end{bmatrix} (y(t) - \tilde{y}(t)) \\ \tilde{y}(t) = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \tilde{\theta}_m(t) \\ \tilde{\omega}_m(t) \\ \tilde{z}(t) \end{bmatrix} \end{cases} \quad (152)$$

Como el modelo cambió respecto al observador PD, se calcularon nuevamente las ganancias, determinando el polinomio característico del sistema y comparándolo con el deseado. Para simplificar, el nuevo polo se colocó en la misma posición que los anteriores.

$$p(s) = \det(sI - (A - KC)) = \det \begin{pmatrix} \begin{bmatrix} s + K_\theta & -1 & 0 \\ K_\omega & s & -1 \\ K_i & 0 & s \end{bmatrix} \end{pmatrix} = s^3 + K_\theta s^2 + K_\omega s + K_i \quad (153)$$

$$p(s) = (s + 3200)^3 = s^3 + 9600s^2 + 3(3200)^2s + (3200)^3 \quad (154)$$

$$K_\theta = 9600 \text{seg}^{-1} \quad (155)$$

$$K_\omega = 3(3200)^2 \text{seg}^{-2} \quad (156)$$

$$K_i = (3200)^3 \text{seg}^{-3} \quad (157)$$

El diagrama de bloques resultante es el siguiente.

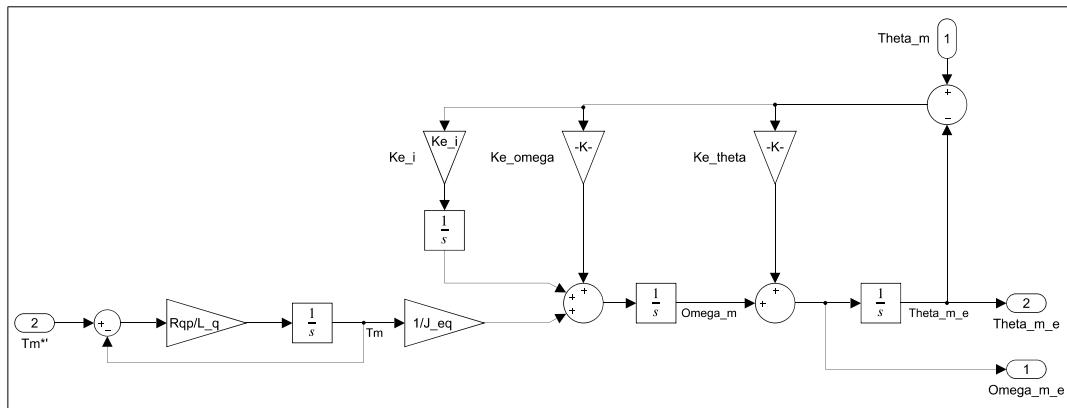


Fig. 71. Diagrama del bloques del observador con acción integral.

Con esta modificación, el error de estado estacionario desaparece como se muestra en las figuras.



Fig. 72. Error entre posición medida y observada.

*IV-B.5.c. Comportamiento térmico del motor:* Para verificar que la temperatura de los devanados del motor no superan los 115°C, se realizó una simulación en donde se le dió una consigna cíclica (igual a la consigna anterior repetida cada 1 s). La simulación se paró a los 510 s ya que se vió que la temperatura estaba llegando a una asíntota en los 29.5 °C.

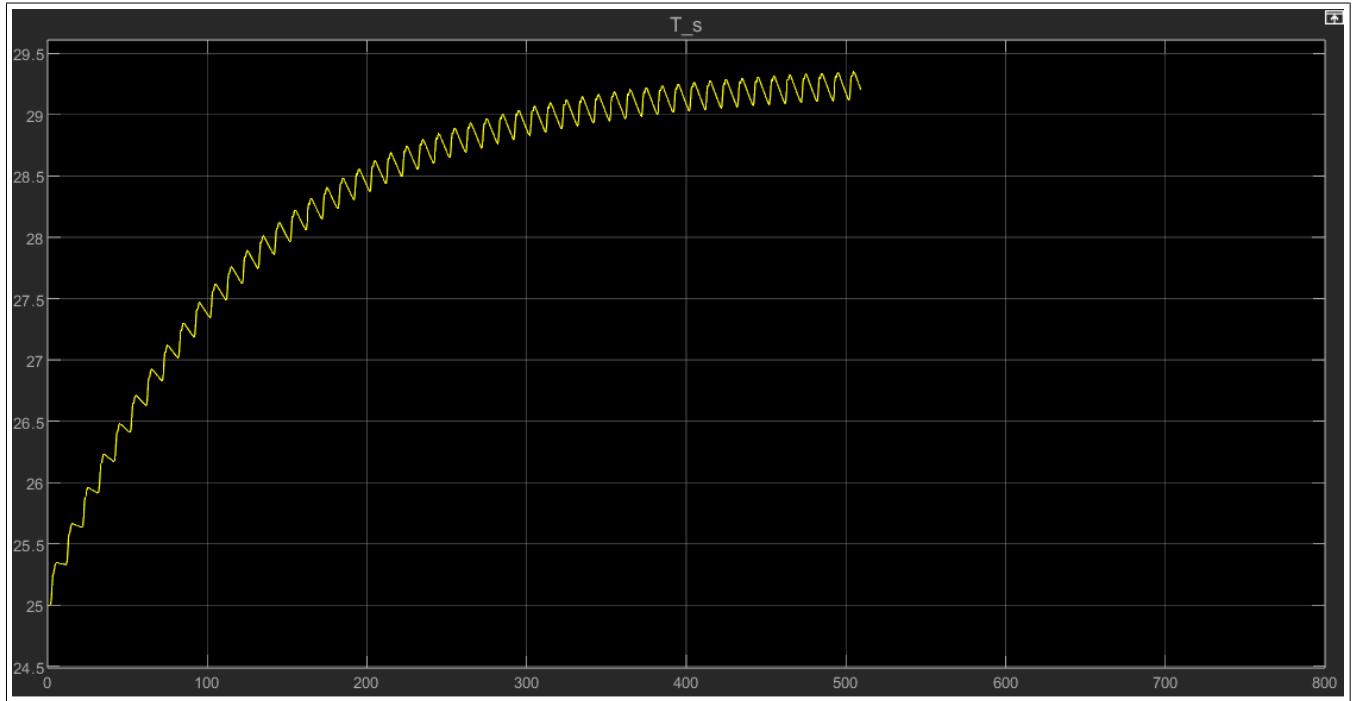


Fig. 73. Evolución de temperatura para ciclo de carga repetitivo.

Como la temperatura se establece en 29.5 °C, se concluye que el motor no corre peligro de quemarse. Se aclara que si el torque de carga es mayor, la temperatura se establece en un valor más alto, por lo que se debe tener en cuenta a la hora de llevar la aplicación a la realidad.

*IV-B.5.d. Sensores y acondicionamiento de señal:* Para realizar una simulación mas cercana a la realidad, se incorporaron sensores no ideales y se evaluó la degradación del desempeño del sistema. Primero se reemplazaron los sensores de corriente por modelos equivalentes a filtros pasa bajos de segundo orden con  $\omega_n = 6000 \frac{rad}{s}$  y  $\zeta = 1$ , representados en espacio de estados. A partir de la función de transferencia para un filtro pasa bajos de segundo orden, se encontró el modelo equivalente en espacios de estados:

$$G(s) = \frac{\omega_n^2}{s^2 + 2\zeta\omega_n s + \omega_n^2} \quad (158)$$

$$(s^2 + 2\zeta\omega_n s + \omega_n^2) Y(s) = \omega_n^2 U(s) \quad (159)$$

$$\frac{d^2y(t)}{dt^2} + 2\zeta\omega_n \frac{dy(t)}{dt} + \omega_n^2 y(t) = \omega_n^2 u(t) \quad (160)$$

$$\begin{cases} \begin{bmatrix} \frac{dx_1(t)}{dt} \\ \frac{dx_2(t)}{dt} \end{bmatrix} &= \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -\omega_n^2 & -2\zeta\omega_n \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ \omega_n^2 \end{bmatrix} u(t) \\ y(t) &= \begin{bmatrix} 1 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \end{bmatrix} \end{cases} \quad (161)$$

El diagrama de bloques de cada sensor quedó de la siguiente forma:

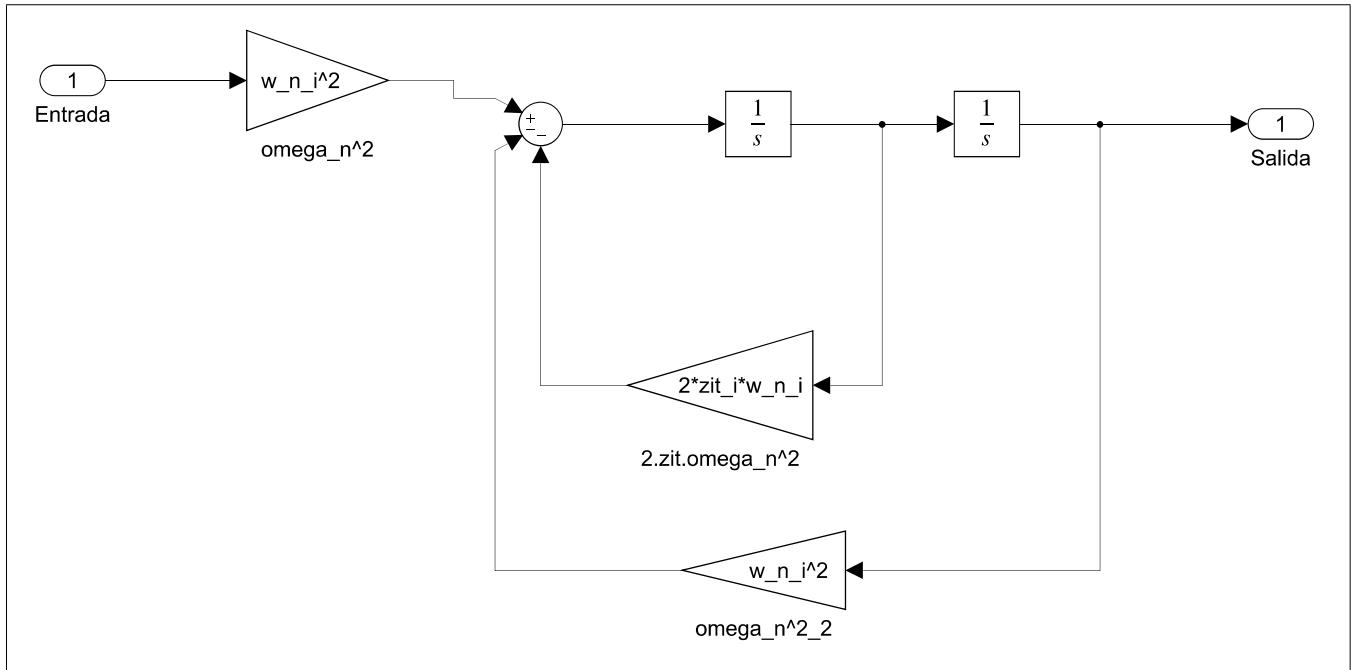


Fig. 74. Diagrama del bloques del sensor de corriente no ideal.

Luego se realizó lo mismo con el sensor de posición angular, tomando  $\omega_n = 2000 \frac{rad}{s}$  y  $\zeta = 1$ , y para el sensor de temperatura se planteó un modelo de filtro pasa bajos de primer orden (diagrama de bloques en fig. 75) con  $\tau = 20s$ :

$$G(s) = \frac{1}{\tau s + 1} \quad (162)$$

$$(\tau s + 1) Y(s) = U(s) \quad (163)$$

$$\tau \frac{dy(t)}{dt} + y(t) = u(t) \quad (164)$$

$$\begin{cases} \left[ \frac{dx(t)}{dt} \right] &= \left[ \tau \right] \left[ x(t) \right] + \left[ \frac{1}{\tau} \right] u(t) \\ y(t) &= \left[ 1 \right] \left[ x(t) \right] \end{cases} \quad (165)$$

Al simular nuevamente con estos cambios, ocurrió lo siguiente.

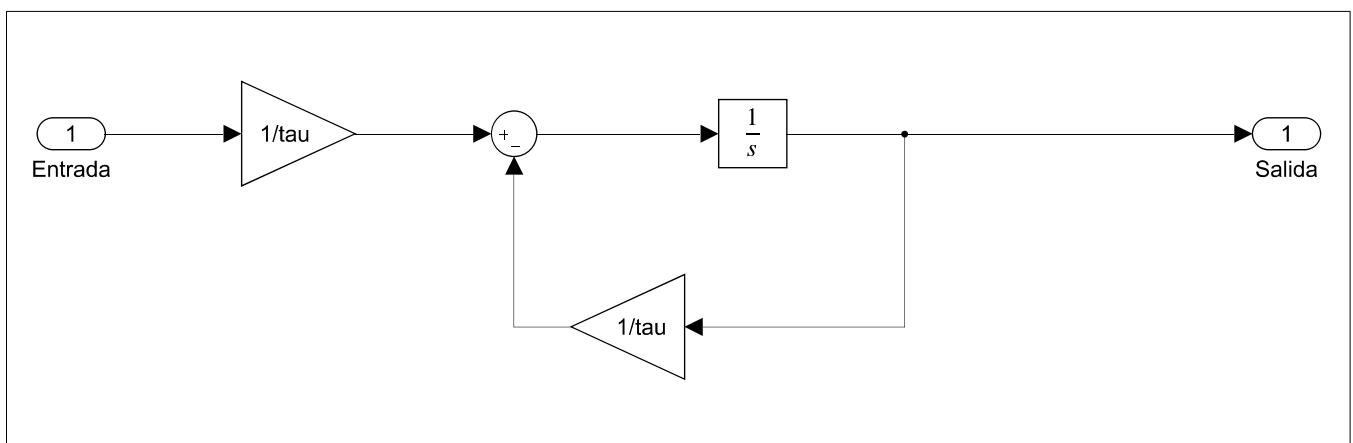


Fig. 75. Diagrama del bloques del sensor de temperatura no ideal

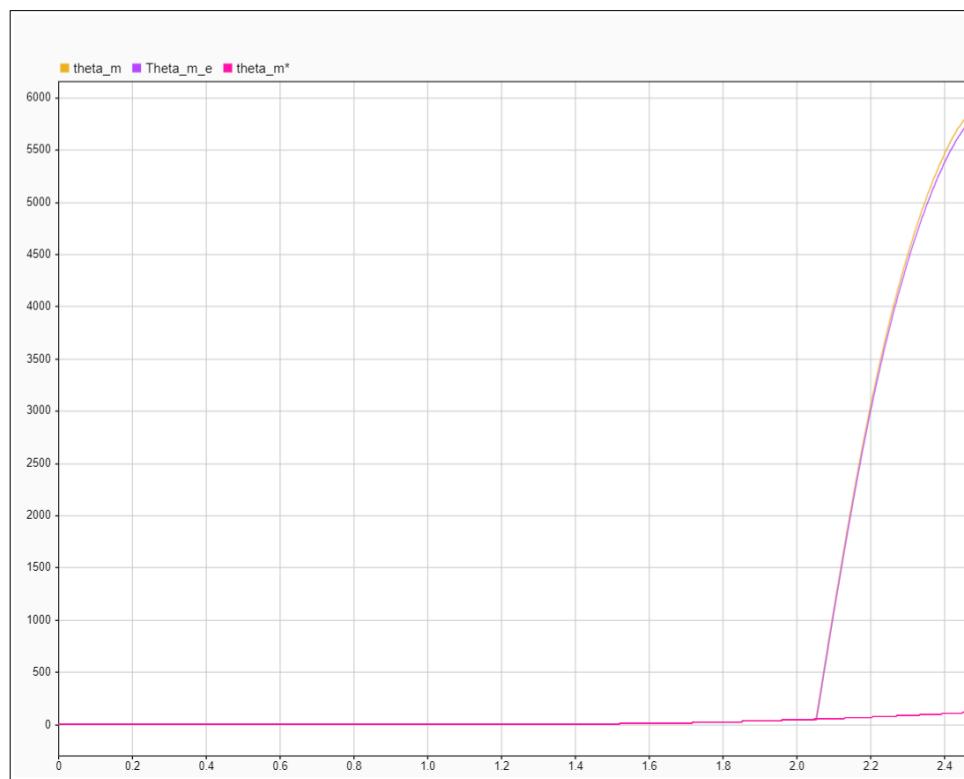


Fig. 76. Diferencia entre posición consigna, medida y observada, para sensores no ideales.

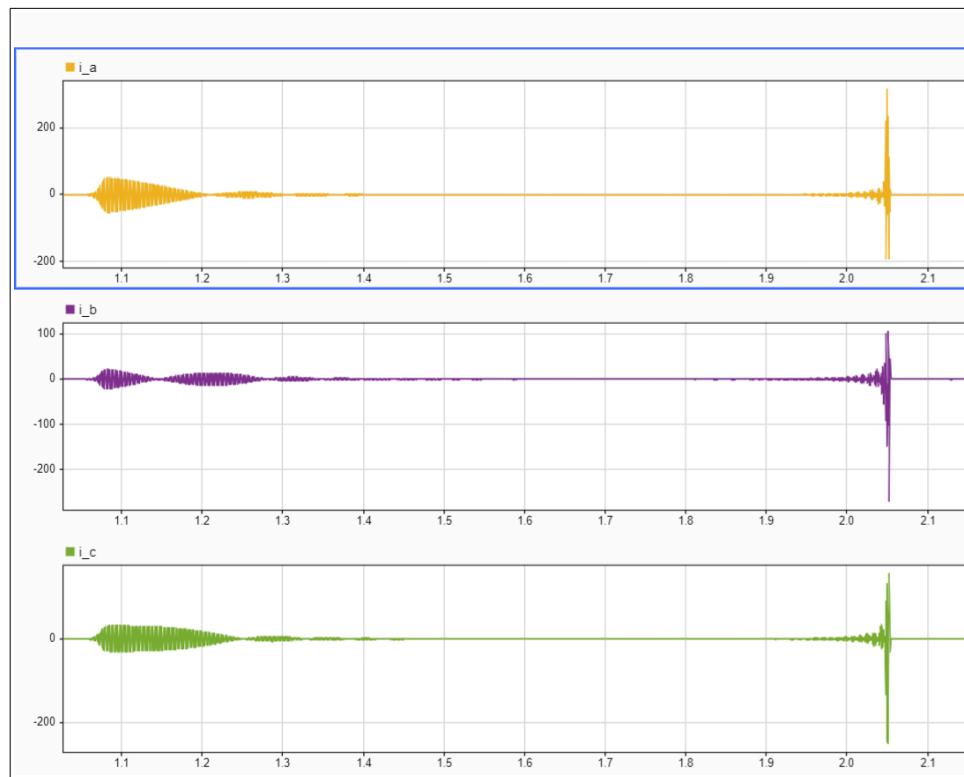
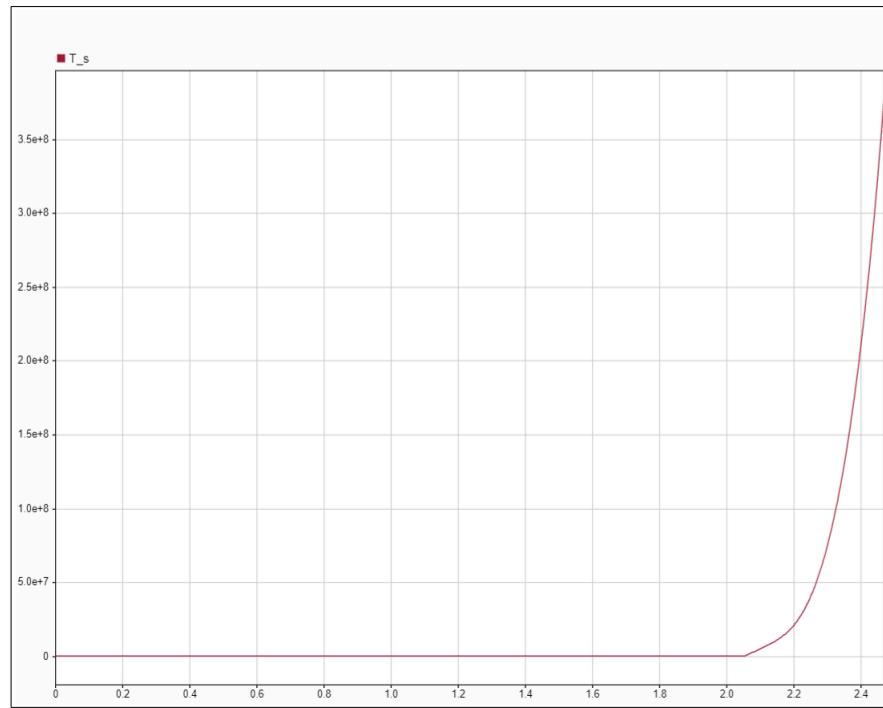


Fig. 77. Corrientes abc, para sensores no ideales.



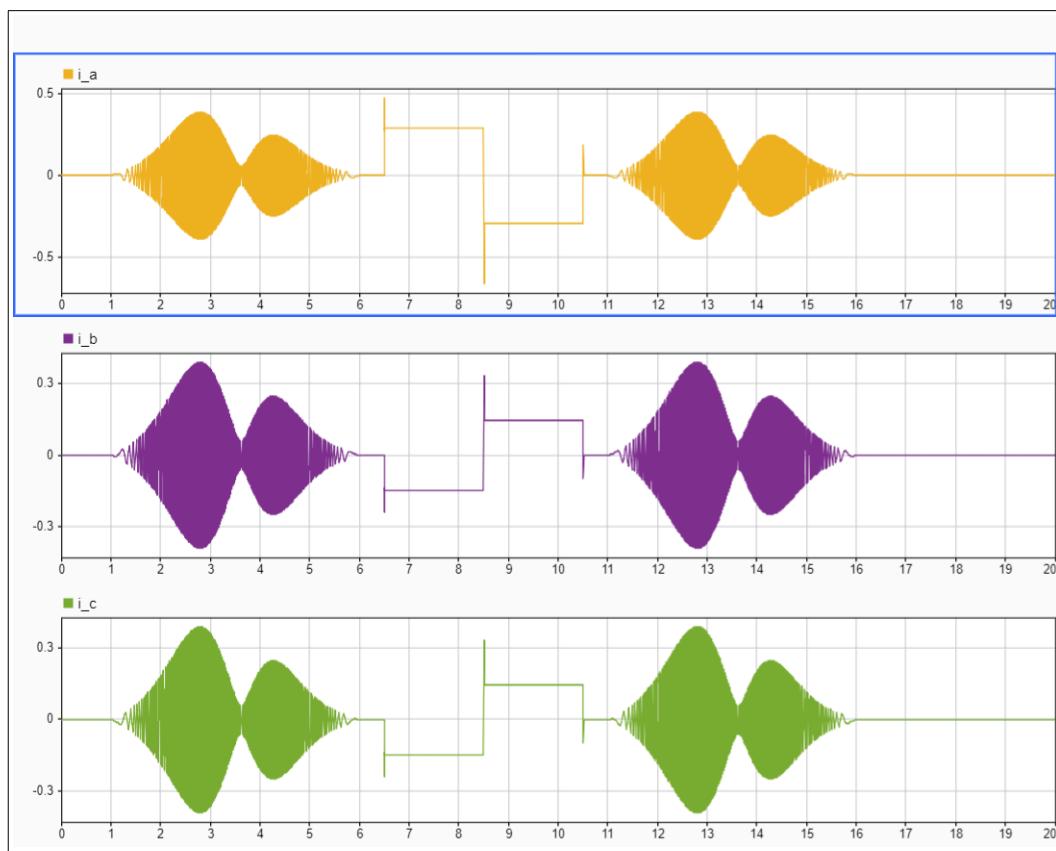


Fig. 80. Corrientes abc, para sensores no ideales con el doble de frecuencia natural.

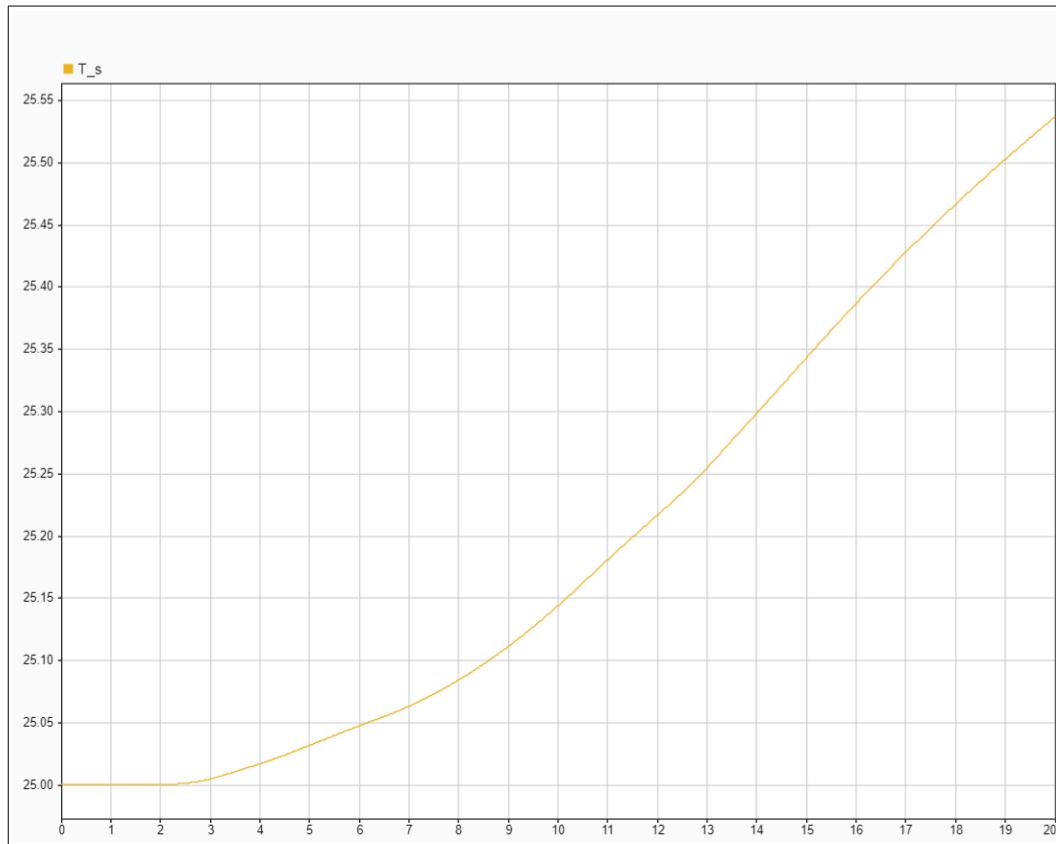


Fig. 81. Temperatura, para sensores no ideales con el doble de frecuencia natural.

Al haber duplicado las frecuencias, la respuesta de los sensores es mas rápida y por lo tanto el comportamiento del controlador mejora notablemente. Luego se propuso triplicar las frecuencias de los sensores y observar las respuestas.

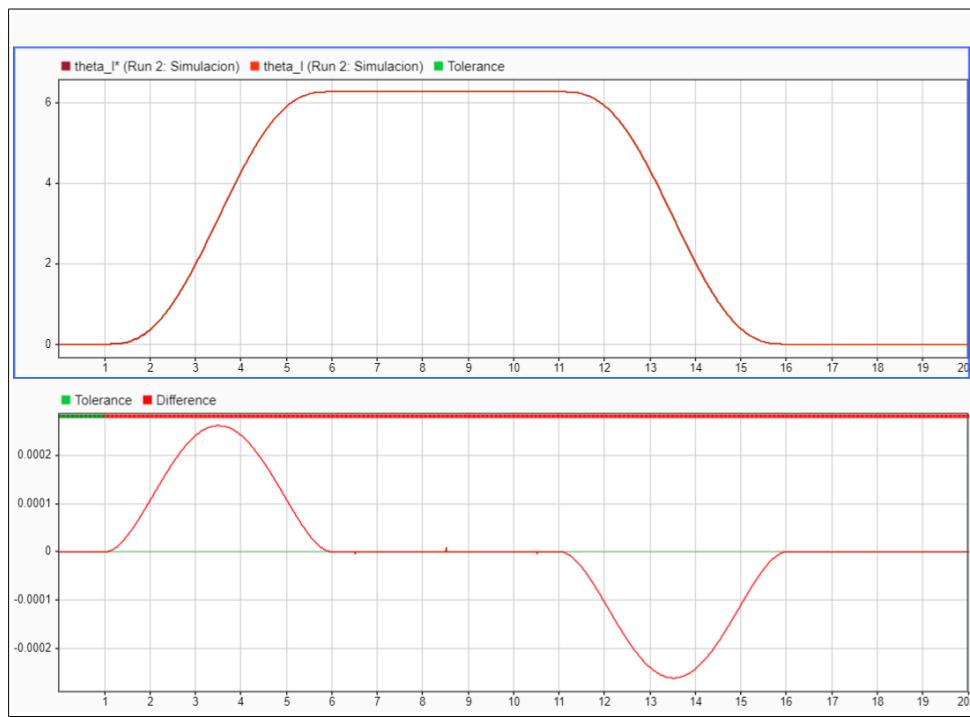


Fig. 82. Diferencia entre posición consigna y medida, para sensores no ideales con el triple de frecuencia natural.

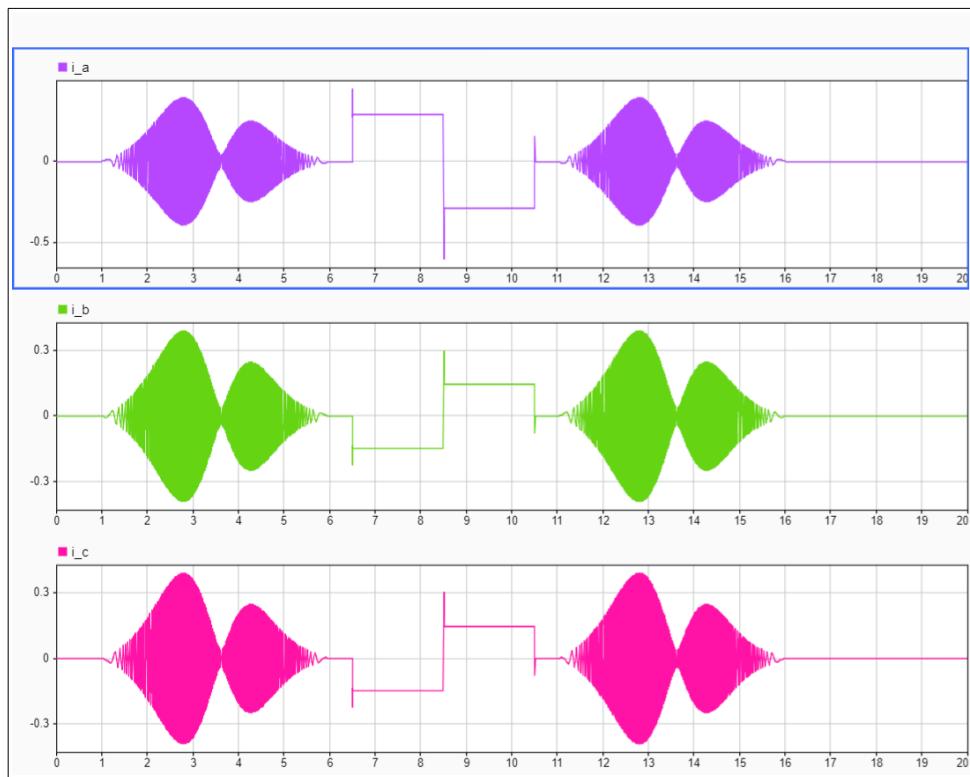


Fig. 83. Corrientes abc, para sensores no ideales con el triple de frecuencia natural.

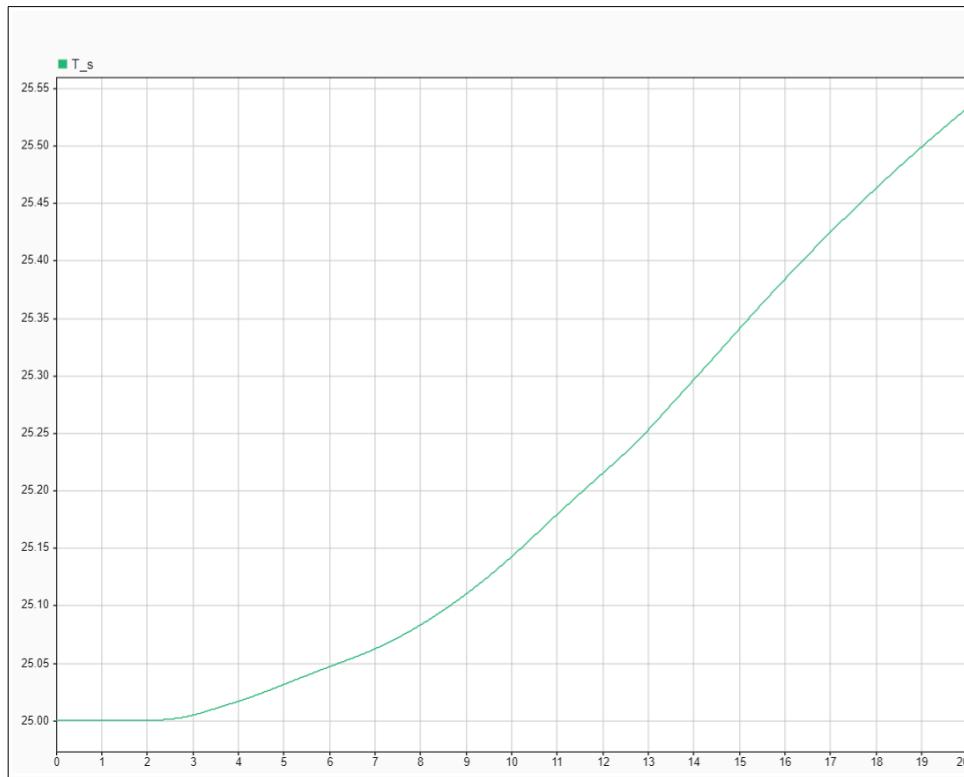


Fig. 84. Temperatura, para sensores no ideales con el triple de frecuencia natural.

Las respuestas obtenidas son prácticamente iguales que con el doble de frecuencia natural. También se observa que el sensor de temperatura no introduce errores, por lo menos a corto plazo. Si se disminuye la constante tiempo del sensor, se tendrá una mejor definición de la temperatura.

**IV-B.5.e. Incorporación de modulador de tensión trifásico no ideal:** Para acercar aún más la simulación a la realidad, se reemplaza el modelo ideal del modulador de tensión, por uno aproximado equivalente con saturación y características de filtro pasa bajos de segundo orden. Los parámetros del modulador son los siguientes:

- Saturación:  $|v_{as}(t)|, |v_{bs}(t)|, |v_{ac}(t)| \leq \sqrt{2} \frac{24V_{carms}}{\sqrt{3}}$
- Modelo de filtro LP con:  $\omega_n = 6000 \frac{rad}{s}$  y  $\zeta = 1$

Al igual que con los sensores de corriente y posición, el modelo de este modulador en espacio de estados queda:

$$\begin{cases} \begin{bmatrix} \frac{dx_1(t)}{dt} \\ \frac{dx_2(t)}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -\omega_n^2 & -2\zeta\omega_n \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ \omega_n^2 \end{bmatrix} u(t) \\ y(t) = \begin{bmatrix} 1 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \end{bmatrix} \end{cases} \quad (166)$$

Solo que se le incorpora la saturación en la entrada al implementarlo en el diagrama de bloques:

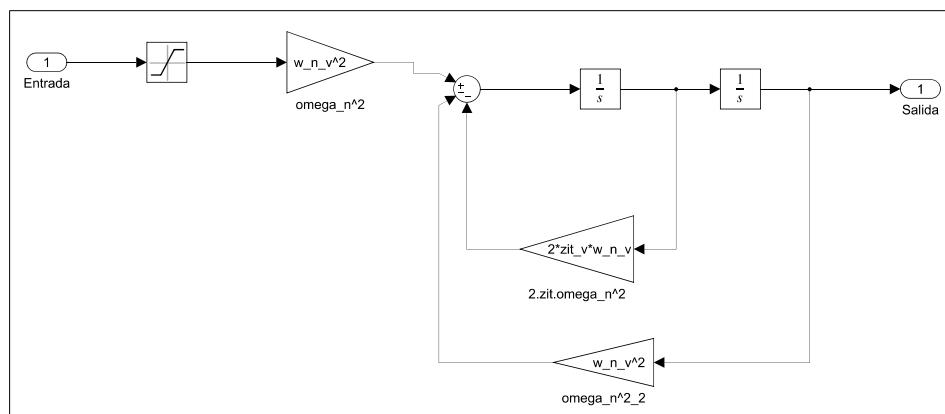


Fig. 85. Modulador no ideal de tensión.

Al realizar la simulación, se observa que aparecen oscilaciones en la posición del brazo, y los picos máximos de corriente se disparan por encima de los límites permitidos, debido a que el modulador no consigue representar correctamente las tensiones consignas entregadas por el controlador.

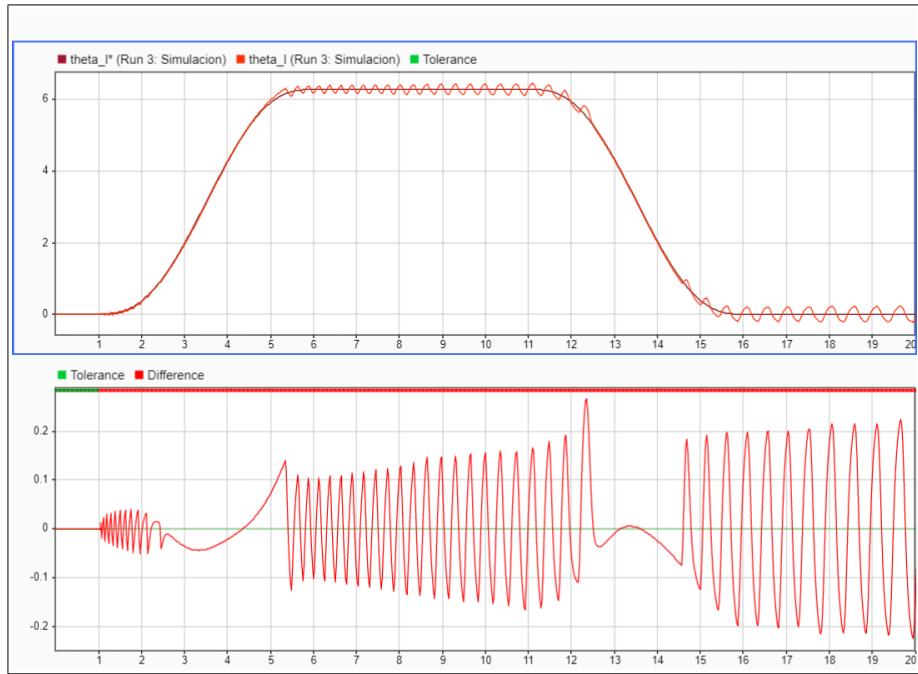


Fig. 86. Diferencia entre posición consigna y medida, para modulador de tensión no ideal.

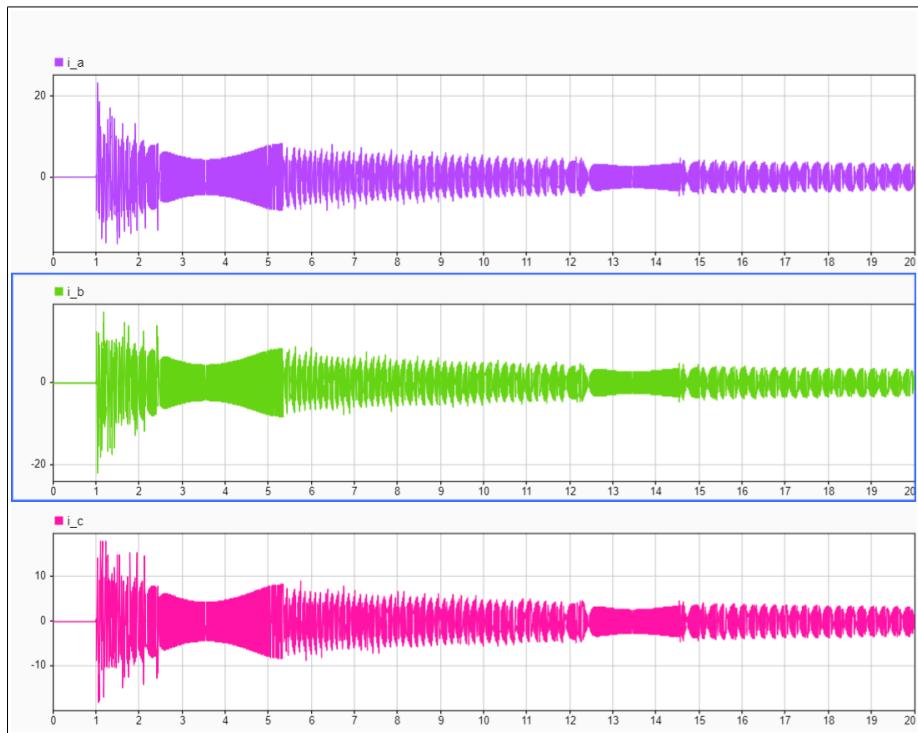


Fig. 87. Corrientes abc, para modulador de tensión no ideal.

Para mejorar este comportamiento, al igual que con los sensores, se duplicó la frecuencia natural del modulador, obteniendo los siguientes resultados.

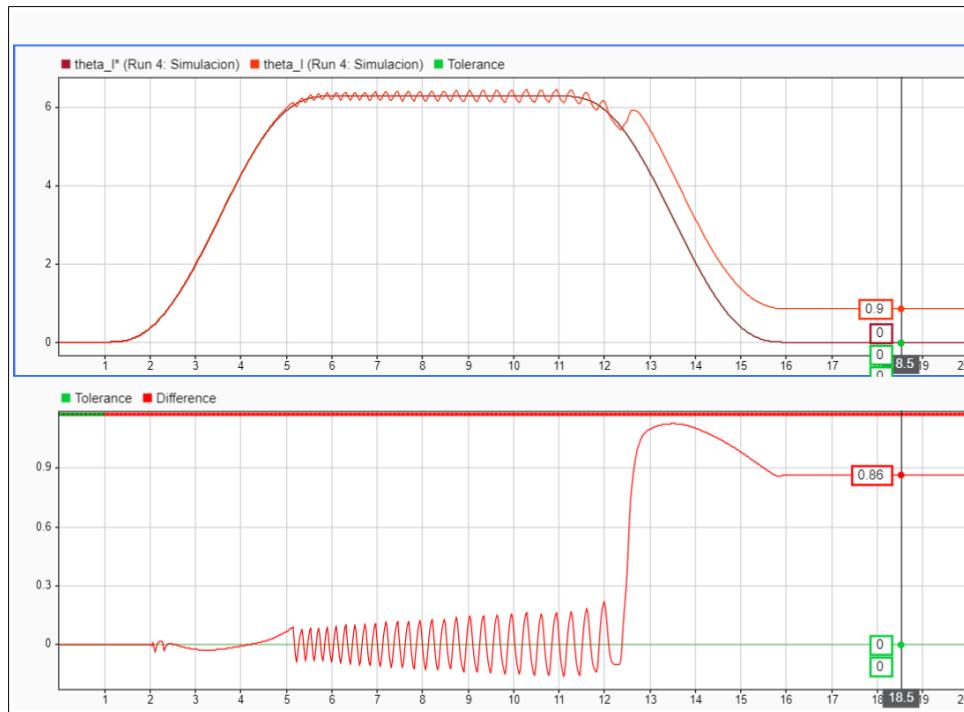


Fig. 88. Diferencia entre posición consigna y medida, para modulador de tensión no ideal con el doble de frecuencia natural.

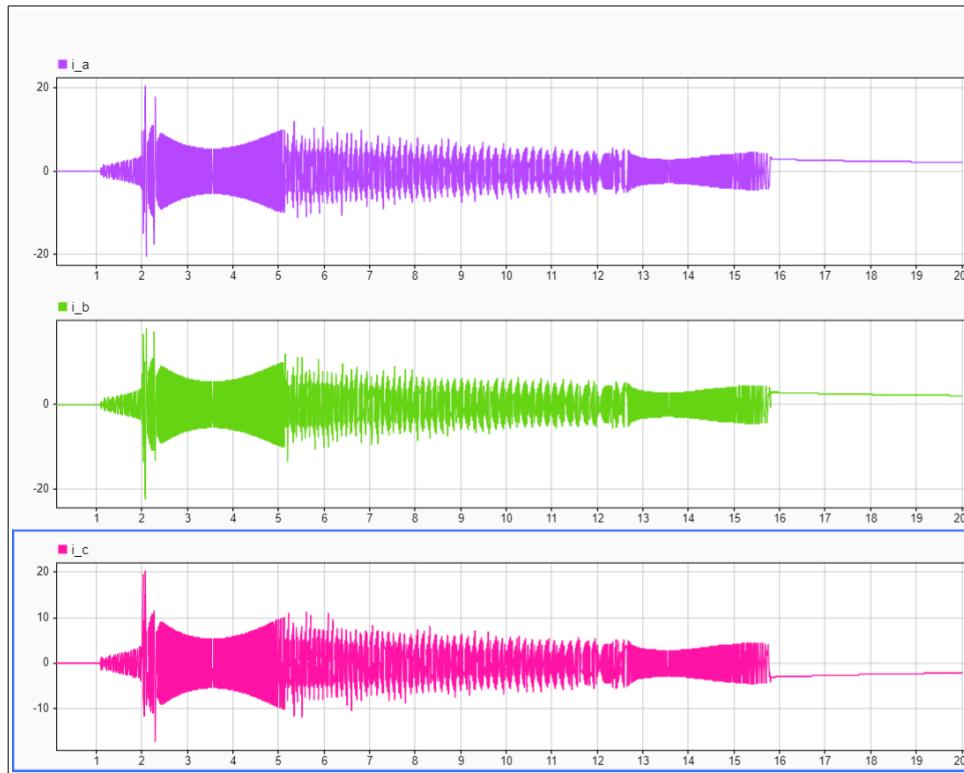


Fig. 89. Corrientes abc, para modulador de tensión no ideal con el doble de frecuencia natural.

En este caso el desempeño no mejora demasiado al duplicar la frecuencia. Además, se observa que aparece un error de estado estacionario entre la posición consigna y la medida. Por lo que en este caso sí es necesario triplicar la frecuencia, obteniendo los siguientes resultados.

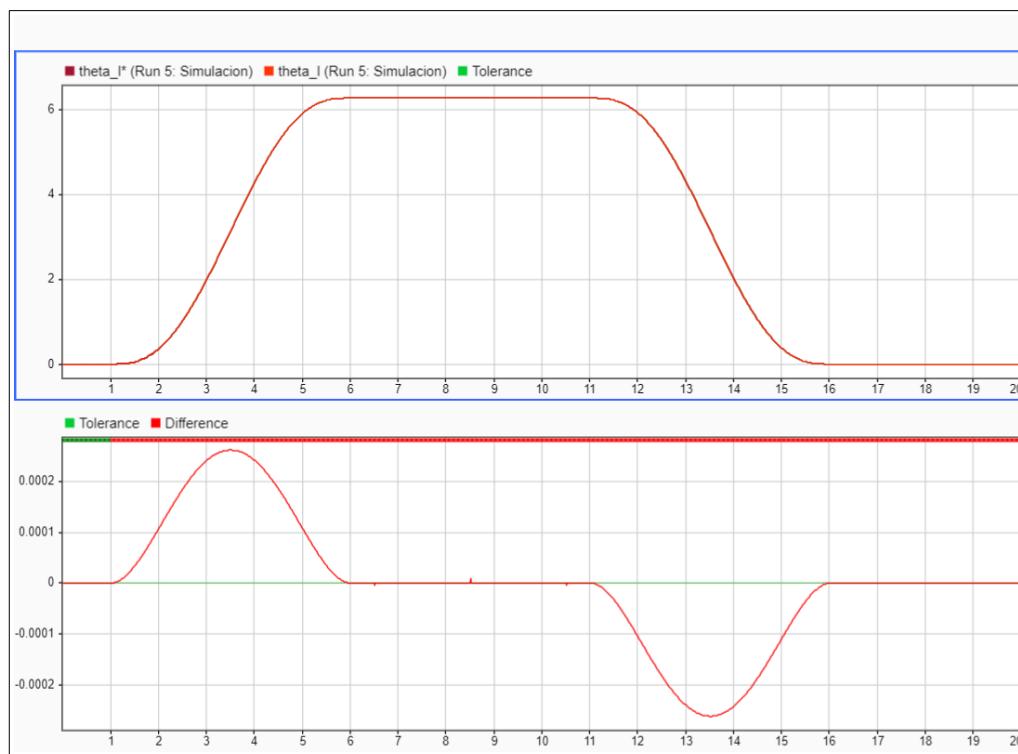


Fig. 90. Diferencia entre posición consigna y medida, para modulador de tensión no ideal con el triple de frecuencia natural.

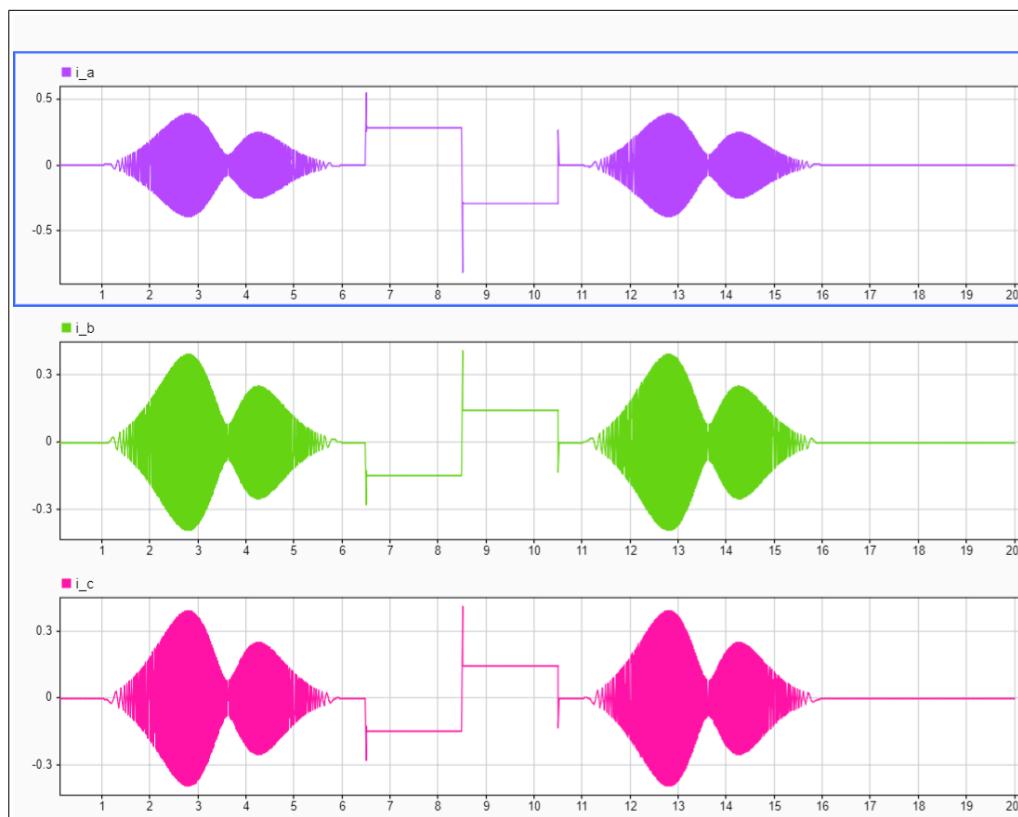


Fig. 91. Corrientes abc, para modulador de tensión no ideal con el triple de frecuencia natural.

Con esta frecuencia, se logró un comportamiento adecuado de sistema, donde el error entre la posición consigna y la medida es nulo cuando se encuentra en reposo. Si bien este error no es nulo cuando hay movimiento del eje, es muy pequeño.

**IV-B.6. Versión final con modelo discretizado del controlador completo:** Para concluir, se discretizó el controlador completo, utilizando el método de Tustin (integración numérica por trapecios) con periodo de muestreo  $T_s$  constante y retenedores de orden cero para señales de entrada y de salida al controlador. Para poder aplicar el método de Tustin se utilizó la transformación bilineal que relaciona la variable  $s$  con  $z$  de la siguiente manera:

$$s = \frac{2}{T_s} \frac{z - 1}{z + 1} \quad (167)$$

Por lo tanto, al reemplazar la  $s$  de un bloque integrador por esta expresión, quedó el siguiente diagrama de bloques en tiempo discreto:

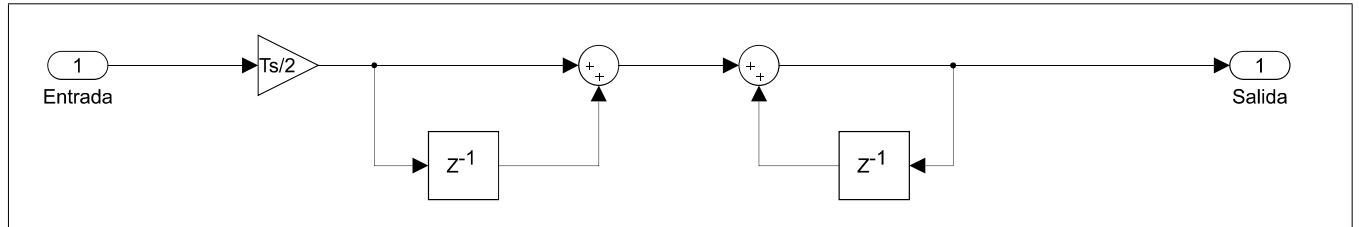


Fig. 92. Discretización de un bloque integrador.

Al reemplazar cada integrador del controlador, quedaron los siguientes diagramas:

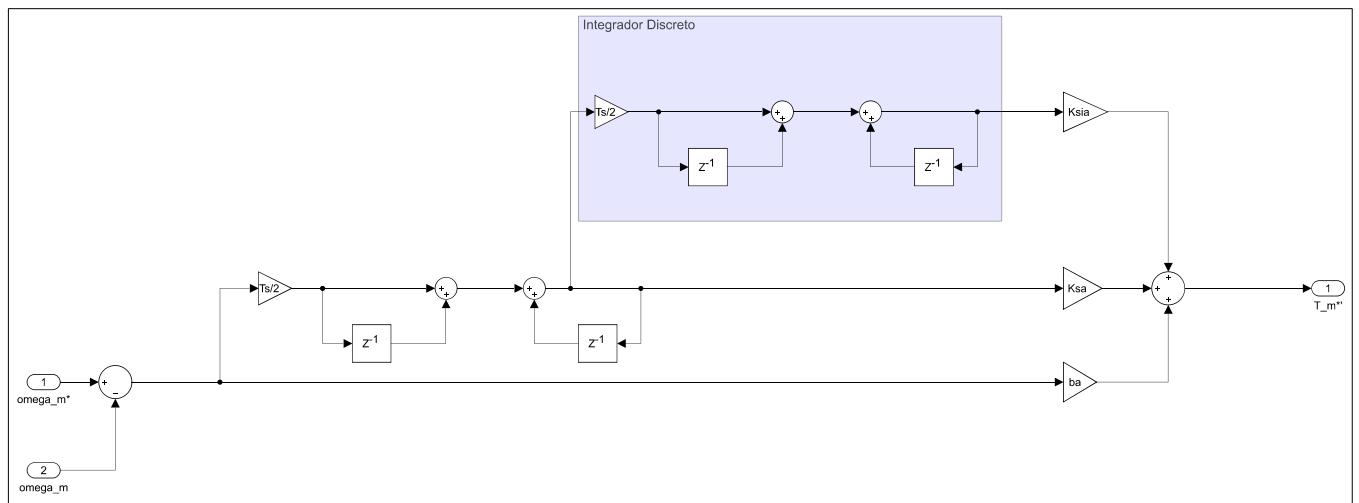


Fig. 93. Modelo discreto del PID.

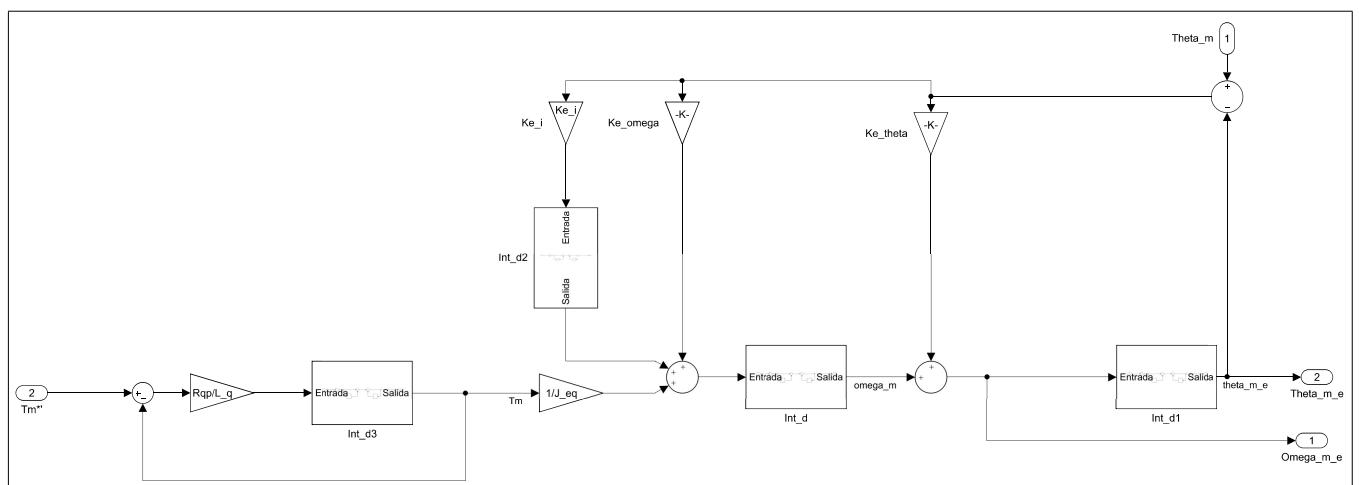


Fig. 94. Modelo discreto del observador de estados.

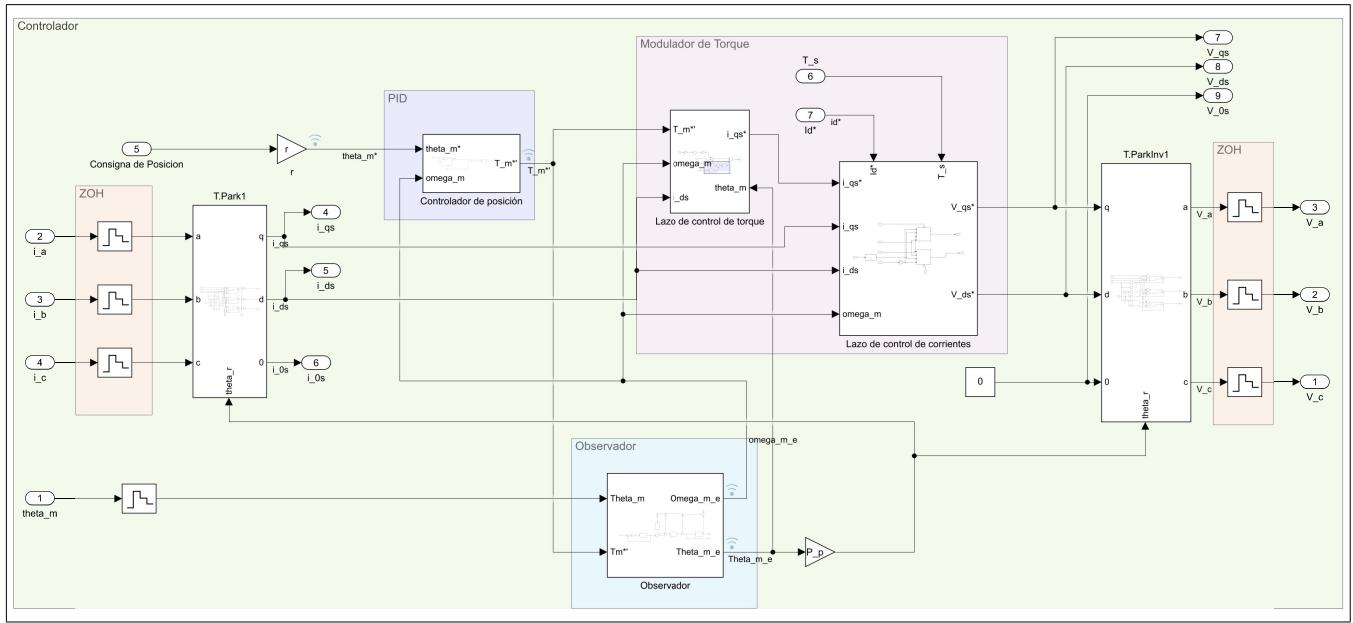


Fig. 95. Modelo discreto del controlador completo.

Finalmente, se hicieron pruebas con distintos valores de  $T_s$  hasta dar con el correcto que fue  $T_s = 10^{-4}[s]$ . Los resultados fueron los siguientes:

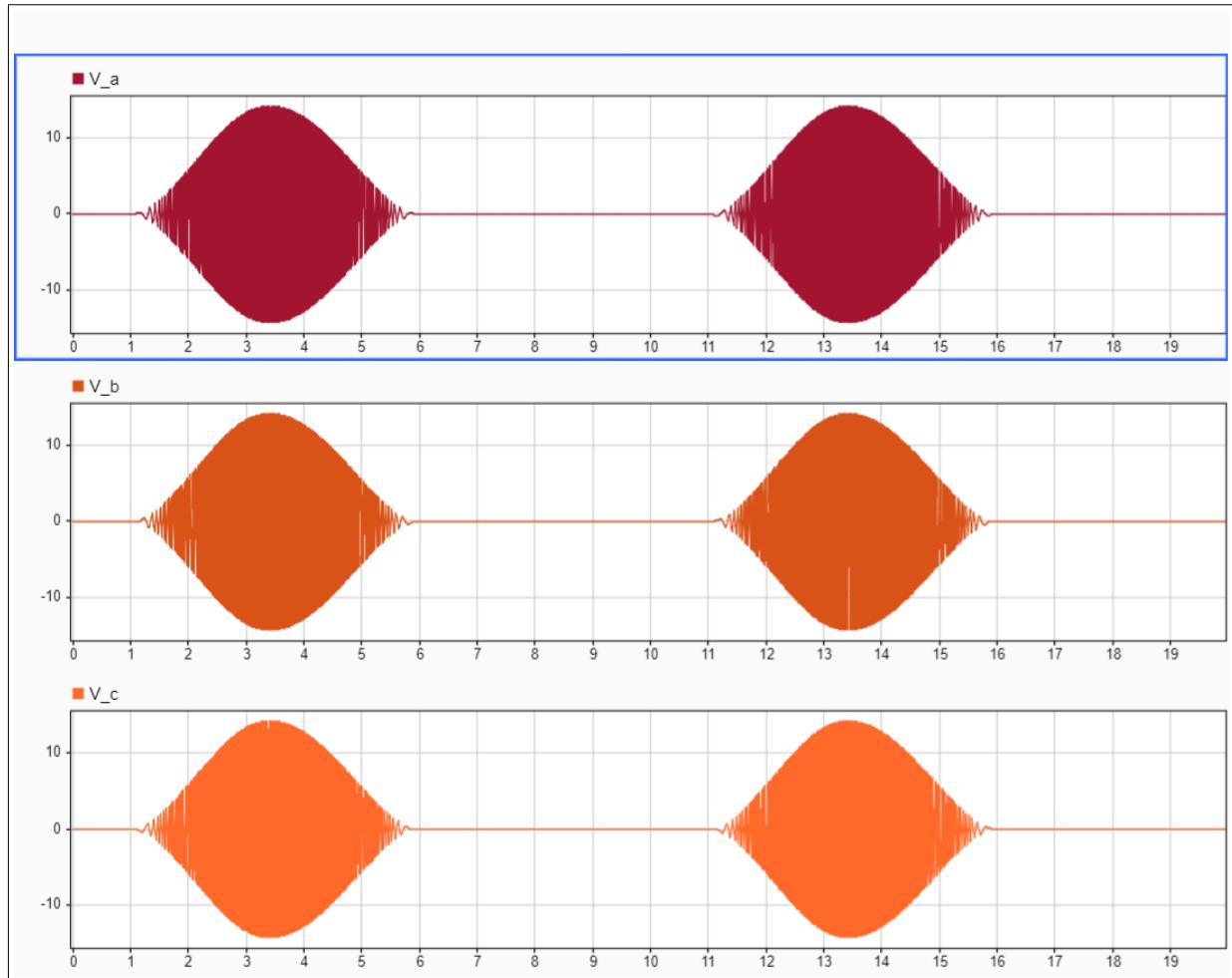


Fig. 96. Tensiones abc para modelo de controlador discreto.

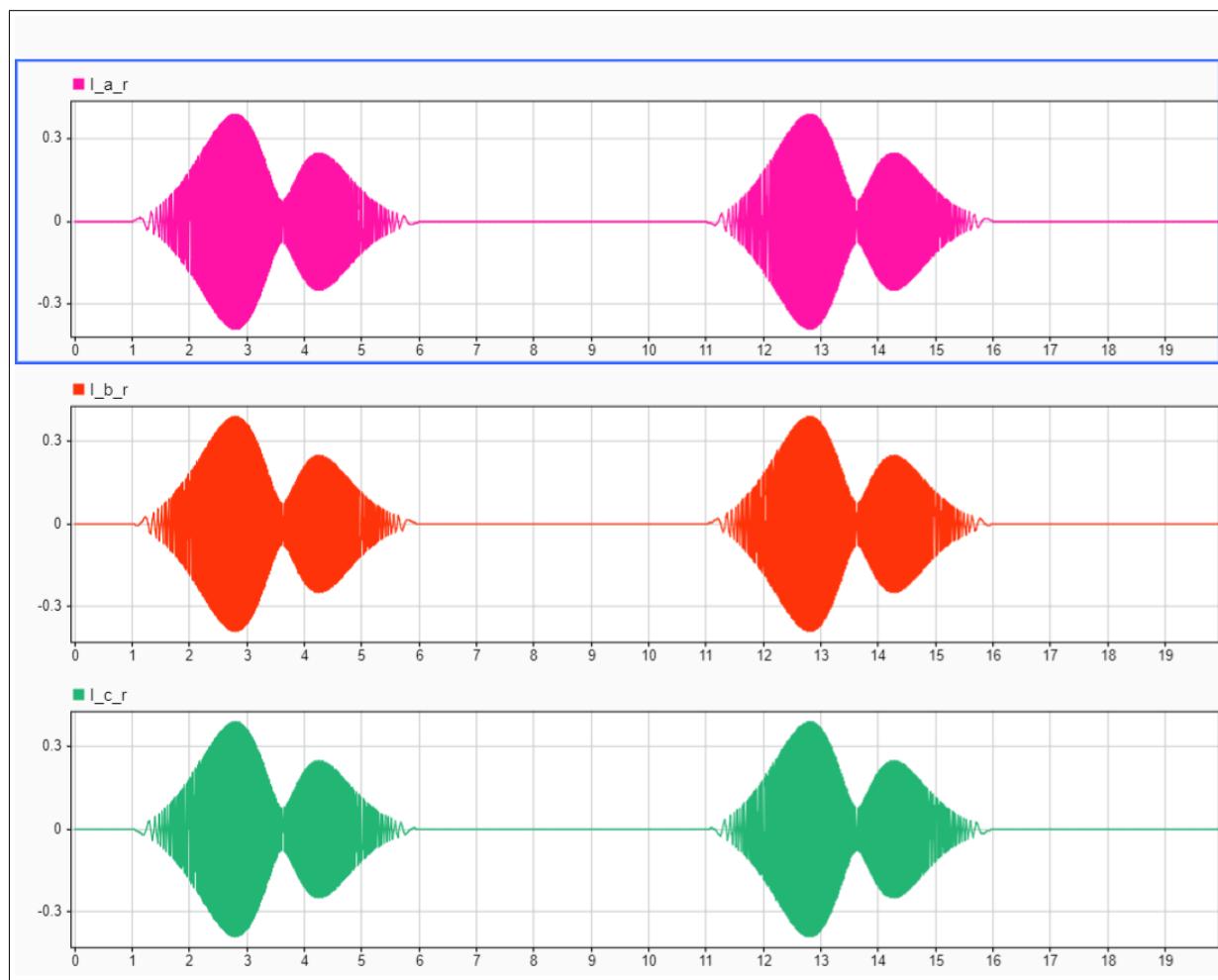


Fig. 97. Corrientes abc para modelo de controlador discreto.

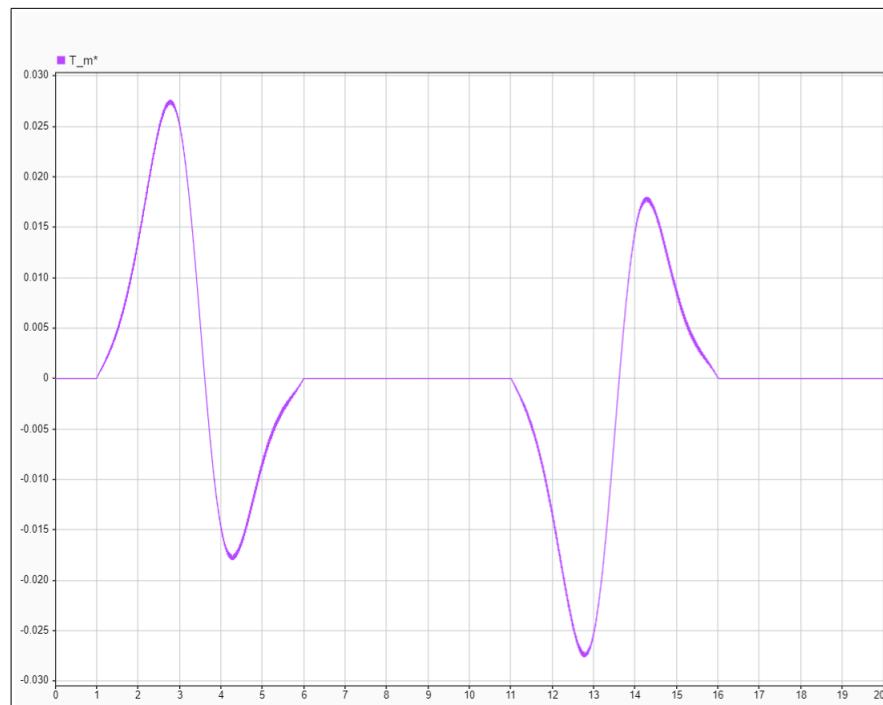


Fig. 98. Consigna de torque para modelo de controlador discreto.

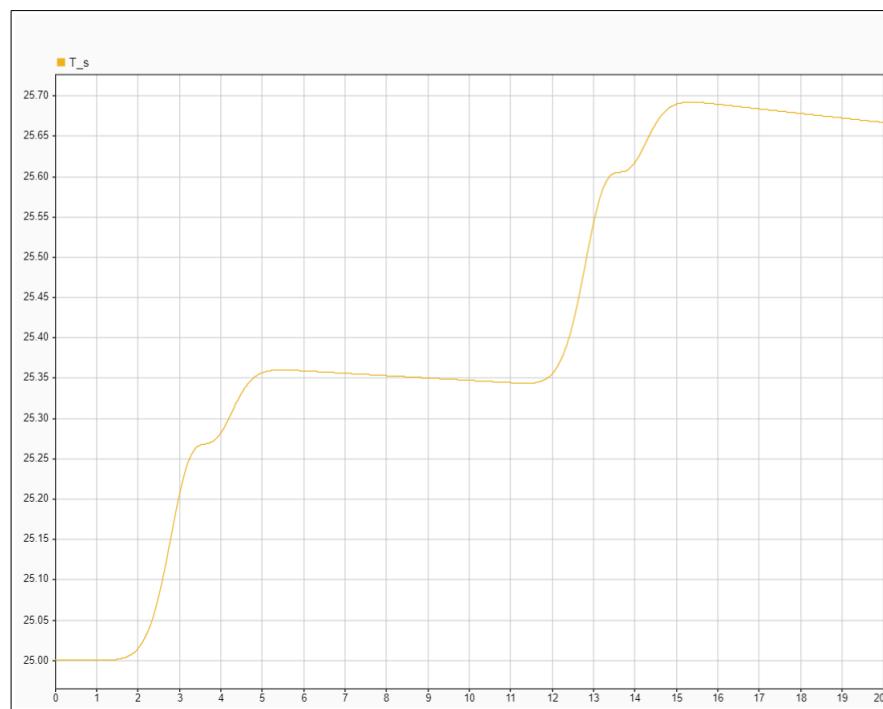
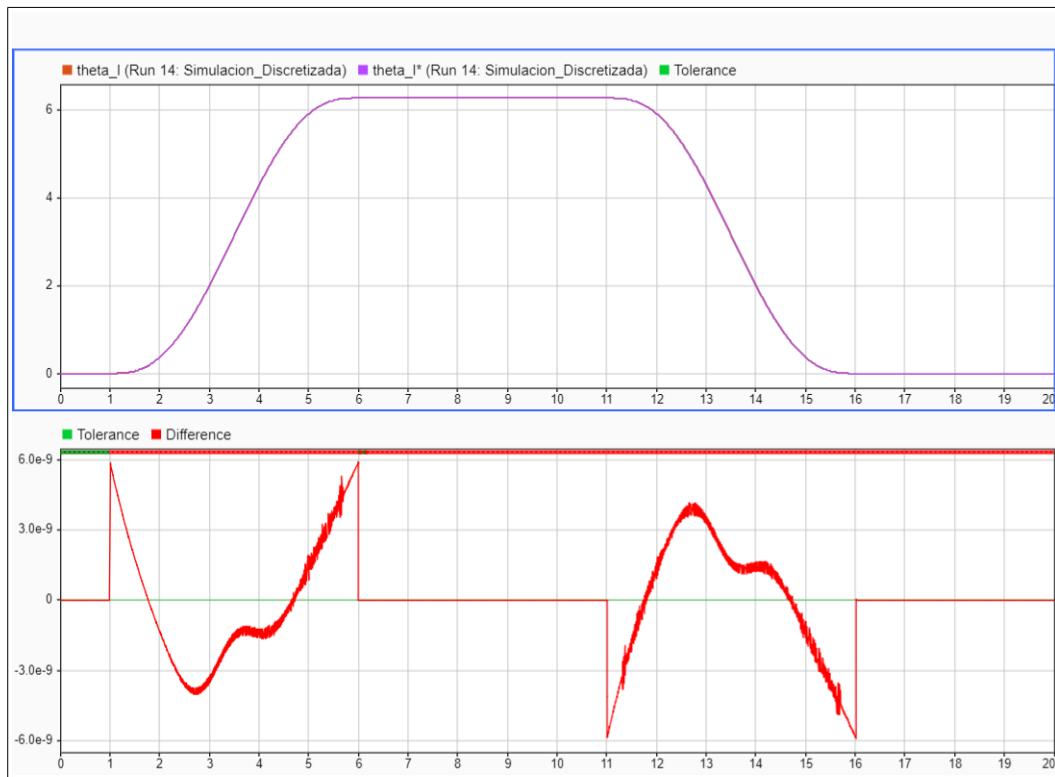
Fig. 99.  $T_s^o(t)$  para modelo de controlador discreto.

Fig. 100. Posición consigna vs medida para modelo de controlador discreto.

Se puede ver, que para este valor de  $T_s$  todavía existe un error entre la consigna de posición y la medida cuando el eje se encuentra en movimiento, pero es muy pequeño en relación a la amplitud de movimiento. Por lo que se concluye que el valor de  $T_s$  es adecuado.

## V. CONCLUSIONES

En este trabajo final, se logró modelar un motor síncrono de imanes permanentes acoplado a un brazo, y posteriormente diseñar e implementar un controlador en cascada capaz de seguir consignas de posición, rechazando posibles perturbaciones sobre el brazo y compensando el torque debido a la gravedad. Se realizaron simulaciones de todo el sistema, pasando por todas las etapas necesarias para implementar el controlador y verificar su robustez. Además, se añadió un alto grado derealismo al trabajo mediante la incorporación de no linealidades y retardos presentes en una aplicación real.

Se destaca la importancia de realizar simulaciones antes de llevar el proyecto a la práctica, ya que esto permite identificar y corregir errores potenciales, asegurando así una implementación más segura y efectiva. Para un trabajo futuro, se recomienda seguir con el análisis de sensores, teniendo en cuenta el ruido que podría haber en la práctica. Y considerar distintos tipos de filtro digitales para evaluar los distintos comportamientos.

## REFERENCIAS

- [1] I. G. L. Julián, *Proyecto Global Integrador: Guía de Trabajo, Control de Accionamiento de CA con Motor Síncronico de Imanes Permanentes*, UNCUYO - Ing. Mecatrónica, rev.0 2023.
- [2] O. K., *Ingeniería de Control Moderna*, 5.<sup>a</sup> ed. Prentice-Hall, 2010.
- [3] P. e. a. Krause, *Analysis of Electric Machinery and Drive Systems*, 3.<sup>a</sup> ed. Wiley-IEEE Press, 2013.