

کنترل سرعت یک ماشین درایو سنکرون سه فازی جریان اجباری

بر پایه یک روش ساده

جعفر سلطانی* و سعید صدرارحامی**

دانشکده مهندسی برق و کامپیوتر، دانشگاه صنعتی اصفهان

(دربافت مقاله: ۷۸/۶/۱۸ - دریافت نسخه نهایی ۸۰/۲/۲۳)

چکیده - در این مقاله روش جدیدی برای کنترل سرعت ماشین درایوهای سنکرون سه فاز جریان اجباری پیشنهاد می شود. این روش متکی بر یک زاویه حاشیه امنیت کموتاسیون^۱ تقریباً ثابت در پل تایریستوری خروجی درایو و نیز جبران سازی عکس العمل مغناطیسی استاتور است. فرایند کموتاسیون در مبدل خروجی این ماشین درایو توسط نیروهای محركه القابی روتور در سیم پیچهای استاتور به اجرا در می آید. نتایج شبیه سازی رایانه ای به دست آمده برای یک درایو سنکرون سه فاز جریان اجباری نشان می دهد که روش پیشنهادی در این مقاله در مقایسه با سایر روشهای کنترل سرعت منتشر شده برای این دسته درایوها از نظر پیاده سازی ساده تر و دارای رفتار دینامیکی پایدارتر و مقاومتر است. همچنین با اجرای این روش، راندمان و ضریب توان بیشتری برای ماشین سنکرون قابل حصول است. به علاوه در این مقاله اثرات سیم پیچهای میرا کننده روتور نیز بر روی رفتار ماشین درایو نیز مورد بحث قرار می گیرد.

واژگان کلیدی: روش ساده، کنترل سرعت، ماشین درایو سنکرون، جریان اجباری

Speed Control of A Three Phase Current Forced Synchronous Machine Drive Based on A Simple Method

J. Soltani and S. Sadr Arhami

Department of Electrical Engineering, Isfahan University of Technology, Iran

ABSTRACT- In this paper, a new method is proposed for the speed control of a three-phase current forced synchronous machine drive. This method is based on the use of an approximate constant commutation safety margin angle in the output thyristor bridge of the drive system as well as on the compensation of stator magnetization reaction. The commutation process in the output converter of the machine drive is naturally performed by means of the rotor induced emfs in the stator winding.

In comparison with other speed control methods reported for these types of drives, this method is more stable and robust. In addition, higher efficiency and power factor can be achieved for the synchronous machine drive through this method. The impacts of rotor damper windings on the drive system performance are also explained in the paper.
Keywords: Simple Method, Speed Control, Synchronous Machine, Current Forced

* - دانشیار ** - کارشناسی ارشد

فهرست علائم

u	زاویه همپوشانی کموتاسیون	I_{abes}	بردار جریانهای استاتور
V_{abcs}	بردار ولتاژهای استاتور	I_f	جریان تحریک روتور
V_f و V_{f0}	ولتاژ سیم پیچ یک روتور	I_{fkhd}	بردار جریانهای روتور
V_{fkd}	بردار ولتاژهای روتور	i_{dc}	جریان حلقه پیوند DC سیستم درایو
X_s	راکتانس سنکرونی پایدار	K_I و K_P	ضرایب کنترل کننده PI
X_{s^*}	راکتانس فوق گذاری سنکرون	L_{ax}	اندکتانس مدار حفاظتی تایریستور کمکی
β	زاویه پیشرو کموتاسیون	L_{dc}	اندکتانس - سلف حلقه DC
γ_{min}	کمترین زاویه مجاز حاشیه امنیت کموتاسیون	L_r	ماتریس اندکتانسهای روتور
Φ_g	شار دور مغناطیسی منتجه	L_s	ماتریس اندکتانسهای استاتور
λ_{abes}	بردار شار دورهای مغناطیسی استاتور	R_a	مقاومت هر فاز استاتور
λ_{fkhd}	بردار شار دورهای مغناطیسی روتور	R_{ax}	مقاومت مدار حفاظتی تایریستور کمکی
θ_m	زاویه گردشی روتور	R_{dc}	مقاومت حلقه DC
δ	زاویه الکتریکی گشتاور	R_{fr}	مقاومت سیم پیچ تحریک روتور
ω_{esref}	سرعت سنکرونی مرجع	R_r	ماتریس مقاومتی روتور
ω_{mr}	سرعت زاویه‌ای محور روتور	R_s	ماتریس مقاومتی استاتور
		T_{eref}	گشتاور مرجع

۱- مقدمه

القایی روتور به طور طبیعی به اجرا در می آید و برای این منظور لازم است که ماشین همواره در شرایط پیش فازی به

صورت فوق تحریک کار کد [۵-۱].

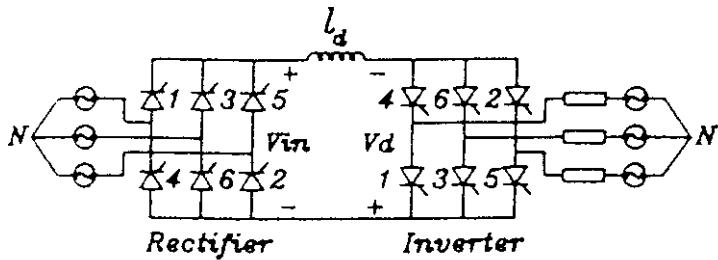
با مراجعه به شکل (۱)، پالسهای آتش گیت تایریستورها در پل خروجی، از طریق نمونه برداری موقعیت و سرعت محور روتور به کمک سیستمهای نوری ساز زنده پالس ^۳ تهیه می شوند به طوری که همواره فرکانس آتش کردن مبدل خروجی درایو برابر فرکانس گردشی محور روتور قرار داده می شود . نتیجه آنکه دیگر مشکلات ناپایداری و نوسانی شدن در سیستم درایو مانند آنچه که در ماشینهای سنکرون سرعت ثابت متدائل است به وجود نمی آید .

تا کنون تحقیقاتی چند در زمینه بررسی رفتار دینامیکی و پایدار این نوع درایو منتشر شده است که در اینجا فقط به نقد و

شمای الکتریکی یک درایو سنکرون سه فاز جریان اجباری

از نوع کموتاسیون بار موسوم به موتور DC بدون کموتاتور ^۲ را در شکل (۱) نشان داده شده است . بر اساس این شکل ، پل تایریستوری خروجی درایو از طریق یک لینک DC با واسطه یک سلف نسبتاً بزرگ توسط یک مبدل ۶ پالسه سه فاز تایریستوری دیگر تغذیه می شود .

در فاصله هر ۶۰ درجه هدایت در پل اینورتری درایو ، با آتش کردن تایریستورهای مربوطه ، جریانهای تقریباً شبی ذوزنقه‌ای شکل در فازهای ماشین جاری می شوند که از عکس العمل میدانهای مغناطیسی دوار حاصل از این جریانها با میدانهای مغناطیسی دوار روتور یک گشتاور پایدار برای ماشین فراهم می شود . عمل کموتاسیون در این پل توسط ولتاژهای



شکل ۱- شمای الکتریکی یک سنکرو درایو خود کنترل شونده از نوع CSI از نوع کموتاسیون بار

معادله های دو محوری و با در نظر گرفتن اثرات تقریبی اشباع مغناطیسی در امتداد محورهای d و q و نیز اثرات شار دورهای مغناطیسی عرض متقابل^۵ بین آن دو محور به طور نظری و عملی مشخصه های پایدار مدار باز یک ماشین درایو از نوع مورد بحث در این مقاله را ارائه داده است.

در مرجع [۸]، با صرفه نظر کردن از اثرات اشباع مغناطیسی و سایر فرضیات مانند مرجع [۷]، بر اساس معادله های متوسط سازی شده^۶، رفتار پایدار مدار باز درایو را به طور متوسط مشابه رفتار یک ماشین سنکرون معمولی متنها بر اساس راکتانس های دو محوری فوق گذرا شرح داده شده است. شایان توجه است که در سرعتهای خیلی کم به علت تغییر مکان پله به پله^۷ محورهای مغناطیسی فازهای استاتور این روش اعتبار خود را از دست می دهد [۸].

در مرجع [۹]، یک روش عملی با استفاده از یک میکرو رایانه، بر اساس نمونه برداری از جریان لینک و نیز زاویه رویهم افتادگی کموتاسیون^۸، در پل خروجی درایو به طور لحظه به لحظه و با فرض یک زاویه حاشیه امنیت کموتاسیون ثابت برابر ۲۰ درجه، مقدار زاویه پیشرو کموتاسیون^۹ (β) را در هر تنظیم سرعت به کمک اطلاعات از پیش آمده شده در حافظه^{۱۰} میکرو رایانه اصلاح و آن را در اختیار مدار پالس ساز اینورتر خروجی درایو قرار می دهد. چون اساس اطلاعات ذخیره شده در حافظه میکرو رایانه آن طور که در مرجع [۹] بیان شده است از یک شبیه سازی رایانه ای درایو بر اساس معادله های دو محوری پارک و با صرف نظر کردن از اثرات سیم پیچهای میرا کننده روتور به دست آمده است. لذا این

بررسی جدیدترین آنها پرداخته می شود، [۱۱-۶]. در مرجع [۶]، با استفاده از معادله های دو محوری پارک و با در نظر گرفتن تأثیرات اشباع مغناطیسی فقط در جهت محور مستقیم روتور، معادله های حالت الکتریکی درایو در سیستم حلقه باز برای حالت های کاری مختلف هدایت بین دو کموتاسیون و حین کموتاسیون استخراج شده اند. ضرایب این معادله های دو محوری متغیر با زمان و به صورت توابع غیر خطی مثلثاتی از زوایه گردشی روتور (θ) هستند. به همین دلیل مؤلفان آن مرجع برای حل این معادله ها از روش شناخته شده موسوم به خطی سازی معادله های حالت^۴ استفاده کرده اند. با توجه به غیر خطی و متغیر با زمان بودن ضرائب این معادله ها از نوعی که قبلًا توضیح داده شد به نظر می رسد که استفاده از معادله های دو محوری نه تنها شبیه سازی را ساده تر نکرده است بلکه حجم ذخیره سازی رایانه ای و زمان محاسباتی هم نسبتاً زیاد شده اند. مسئله دیگر آنکه با این روش دیگر نمی توان رفتار درایو را در فرآیند راه اندازی و نیز کنترل چهار رباعی سرعت - گشتاور به دست آورد و دلیل آن است که برای حل معادله های حالت سیستم در هر فاصله ۶۰ درجه هدایت لازم است که مقادیر جریانهای استاتور در شروع و خاتمه هر یک از این فواصل مساوی باشند.

در مرجع [۷]، با فرض یک سلف نامحدود در لینک dc درایو، (فرض کردن جریانهای ذوزنقه ای شکل با دامنه ثابت برای فازهای استاتور)، اثرات کموتاسیون در این پل را به صورت تقریبی با فرض راکتانس های فوق گذاری دو محوری برای ماشین منظور کرده است، با این فرض و بر اساس

مرجع [۱] ، شبیه سازی مورد نظر را از لحظه راه اندازی درایو مورد توجه قرار داده است .

لازم به ذکر است که روش پیشنهادی در این مقاله در مقایسه با دو روش دیگر متدالول در کنترل سرعت درایو یعنی روش‌های ثابت نگهداشت تقریبی زاویه پیشرو کموتاسیون ارائه شده در مرجع [۹] و نیز ثابت نگهداشت زاویه گشتاور [۴]، برای سیستم درایو پایداری بیشتر، کنترل مقاومت^{۱۱}، پاسخ دینامیکی سریعتر و بالاخره ضریب توان و راندمان بالاتری را به خصوص در سرعت‌های زیاد و توان های کم فراهم می آورد . به علاوه در این مقاله ، اثرات سیم پیچهای جبران کننده روتور بر روی رفتار ماشین درایو نیز مورد بحث قرار گرفته است .

۲- معادله های الکترومکانیک سیستم درایو در حالت کار عادی

جدول (۱)، منطق آتش کرن تایریستورهای پل خروجی درایو را نشان می دهد، در طول یک پریود کاری مجموعاً ۶ حالت کاری هدایت بین دو کموتاسیون، وقتی که فقط دو فاز هدایت می کنند، و ۶ حالت کاری هدایت حین کموتاسیون، وقتی که هر سه فاز با هم هدایت می کنند، را می توان تشخیص داد. شمای الکتریکی عمومی هر یک از این حالت‌های کاری در شکلها (۲) و (۳) نشان داده شده‌اند. از روی این شکلها می توان معادله‌های الکتریکی سیستم را به طور کلی به صورت معادله زیر نوشت .

$$[V] = [R][I] + \frac{d}{dt} [\lambda] \quad (1)$$

که در آن

$$[R] = \begin{bmatrix} R_s & 0 \\ 0 & R_r \end{bmatrix} \quad (2)$$

$$[L] = \begin{bmatrix} L_s & L_{sr} \\ L_{sr}^T & L_0 \end{bmatrix} \quad (3)$$

$$[\lambda] = \begin{bmatrix} \lambda_{abcs} \\ \lambda_{fkqd} \end{bmatrix} = [L][I] \quad (4)$$

و

$$[I] = \begin{bmatrix} I_{abcs} \\ I_{fkqd} \end{bmatrix} \quad (5)$$

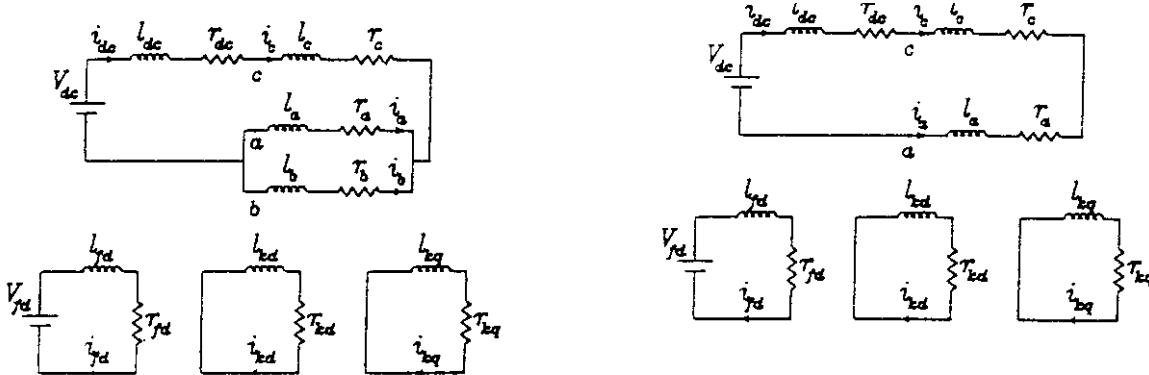
اطلاعات تقریبی و توام با خطاست ، به بخش (۵) این مقاله مراجعه شود.

براساس کاوش‌های مؤلفان این مقاله ، از سال ۱۹۹۳ تاکنون دو کار جدید دیگر انجام شده است [۱۰ و ۱۱] که به دنبال به اختصار شرح داده می شوند. شایان توجه است که این اطلاعات فقط به استناد مقالات IEEE و IEE است که در اختیار داشته‌ایم. در مرجع [۱۰]، گزارش ساخت یک موتور درایو سنکرون ۶ فازه با توان HP 135000 ۱۳۰ آمده است به طوری که این سیستم دارای دو مجموعه سیستم‌بندی سه فاز استاتور با اختلاف فاز مکانی ۳۰ الکتریکی است که هر کدام توسط یک اینورتر با پل سه فاز تایریستوری تغذیه می شوند. در مرجع [۱۱] نتایج نظری و آزمایشگاهی یک ماشین درایو سنکرون از نوع روتور قطب صاف سه فاز در محدوده توان و سرعت بالا شرح داده شده است به طوری که در سرعت‌های بالا مشکلات ناشی از نیروی گریز از مرکز بر طرف شده است .

مقاله حاضر با صرف نظر کردن از اثرات اشباع مغناطیسی، بر اساس معادله‌های فازی ماشین در مختصات مرجع ساکن استاتور و با در نظر گرفتن همه حالت‌های کاری هدایت بین دو کموتاسیون و حین کموتاسیون در پل تایریستوری خروجی درایو مجموعه سیستم درایو شامل لینک DC با انضمام مبدل AC / DC ورودی اصلی درایو، پل تایریستوری خروجی درایو و خود ماشین سنکرون در مدار حلقه باز و بسته، شکل (۱)، شبیه سازی رایانه ای به عمل آورده است . روش به کار گرفته شده برای کنترل مدار بسته درایو مبتنی بر ثابت نگهداشت تقریبی زاویه حاشیه امنیت کموتاسیون و نیز جبران عکس العمل مغناطیسی استاتور توسط کنترل جریان تحریک با استفاده از یک روش ساده است. برای راه اندازی درایو به دلیل آنکه از سرعت صفر تا حدود تقریباً ده درصد سرعت پایه ولتاژهای القا شده در فازهای استاتور قادر به تأمین شرایط مناسب کموتاسیون طبیعی در پل تایریستوری نیستند، (به علت افت ولتاژ بر روی مقاومت استاتور و پایین بودن دامنه ولتاژ کموتاسیون)، لذا این مقاله با به کارگیری روش پیشنهادی در

جدول ۱- منطق آتش کردن تایریستورها در مدل خروجی درایو

4	4	4	4	6	6	6	2	2	2	4
3	3	5	5	6	5	1	1	3	3	4
5										3



شکل ۳- شمای الکتریکی حالت کاری حین کموتاسیون

$$[V] = \begin{bmatrix} V_{abcs} \\ V_{fkqd} \end{bmatrix} \quad (6)$$

و همچنین

$$[I] = [L^{-1}] [\lambda] \quad (7)$$

است . همچنین معادله های حرکتی ماشین عبارت از :

$$T_e - T_L = J \frac{d\omega_{mr}}{dt} + B\omega_{mr} \quad (8)$$

$$T_e = \frac{P}{2} \left\{ \frac{1}{2} [I]^T \left[\frac{\partial L}{\partial \theta_m} \right] [I] \right\} \quad (9)$$

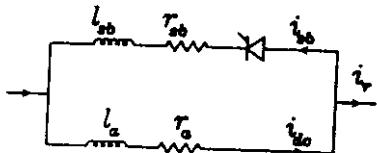
در این دو معادله ، J ممان اینرسی محور روتور ، B ضریب اصطکاک باد و هوا ، T_L گشتاور بار ، T_e کوپل الکترومغناطیسی تولیدی ماشین ، ω_{mr} سرعت زاویه مکانیکی محور روتور و θ_m زاویه مکانیکی گردشی آن است. معادله های الکتریکی برای حالت های کاری هدایت بین دو کموتاسیون و هدایت حین کموتاسیون ، در مرجع [۱۲] شرح داده شده است.

۱-۲- معادله های الکترومکانیک سیستم درایو در فرایند راه اندازی

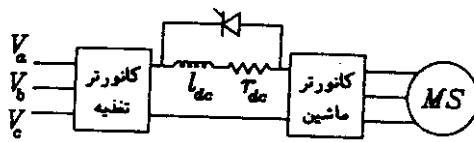
در این ماشین درایو از سرعت صفر تا حدوداً ده درصد

سرعت پایه ، ولتاژ های القا شده در فازهای استاتور قادر به فراهم کردن شرایط مناسب برای اجرای کموتاسیون طبیعی در پل تایریستوری خروجی درایو نیستند و از این رو لازم است تا این محدوده سرعت ، عمل کموتاسیون در این پل به صورت اجباری انجام پذیرد . برای حل این مشکل ، در این مقاله از روش مشهور به کموتاسیون اجباری طرف خط ^{۱۲} که در مرجع [۱] پیشنهاد شده استفاده می شود که شرح آن به دنبال آمده است .

برای راه اندازی درایو ، از یک تایریستور کمکی که به طور موازی با اندوکتانس بزرگ لینک DC قرار می گیرد ، استفاده می شود و در لحظاتی که فرایند کموتاسیون شروع می شود ، پالسهای آتش که متوجه گیت تایریستور وارد شونده به حلقه هدایت است ، (تایریستور که قرار است ، آتش شود) قفل و متوجه گیت تایریستور کمکی در لینک DC می شود . همزمان با آن در پل ورودی لینک DC زاویه آتش به بالاتر از ۹۰ درجه افزایش داده می شود ، در حدود ۱۵۰ درجه ، و این کار به منظور معکوس کردن حالت کاری این پل از یکسوکنندگی به اینورتری است . همچنین بر عکس پل تایریستوری ورودی ، در



شکل ۴- نمایش اندوکتانس لینک DC و تایریستور کمکی



شکل ۵- نمایش تایریستور کمکی در حالت هدایت

۳- کنترل دینامیکی سیستم درایو در مدار حلقه بسته

شکل (۶)، نمودار بلوکی کنترل سرعت ماشین درایو را نشان می‌دهد. همان‌طور که از روی این شکل دیده می‌شود، سیگنال خطای سرعت ناشی از اختلاف سرعت مرجع خواسته شده ω_{ref} با سرعت واقعی روتور باعث به وجود آمدن جریان مرجع I_{dref} می‌شود. خطای ناشی از جریان و خروجی محدود کننده^{۱۵} جریان، با مقدار متوسط جریان لحظه‌ای DC (این مقدار بر اساس متوسط جریان لحظه‌ای DC کنکشن DC در فاصله هر ۶۰ درجه الکتریکی هدایت پل خروجی درایو محاسبه می‌شود وارد یک PI جریانی می‌شود. در خروجی PI زاویه آتش α مورد نیاز مبدل AC/DC پل تایریستوری ورودی درایو تعیین می‌شود.

مقدار اصلاح شده زاویه پیش رو کمotaسیون (β) که از معادله تقریبی و ساده زیر محاسبه می‌شود در اختیار بلوك تأخیر فاز قرار گرفته تا آنکه پس از سپری شدن زمان مربوط به یک فاصله ۶۰ درجه ای هدایت، فرمان تغییر زاویه آتش را در پل خروجی درایو صادر کند.

$$\beta = K_\beta I_d + \gamma_{\min} \quad (13)$$

مقدار γ_{\min} یعنی کمترین مقدار زاویه حاشیه امنیت کمotaسیون در این مقاله همانند مرجع [۹] برابر ۲۰ درجه قرار داده شده است. برای فراهم شدن شرایط مناسب برای اجرای

پل خروجی درایو، با کاهش زاویه آتش به زیر ۹۰ درجه، حالت کاری این مبدل از اینورتری به یکسوکنندگی تبدیل می‌شود.

با این عملیات و با حضور پالسهای آتش در گیت تایریستور کمکی و چون ولتاژ آند به کاتد هم مثبت شده است، این تایریستور آتش شده و در نتیجه جریان سلف موجود در لینک DC در این تایریستور دوران می‌کند تا آنکه جریان فازهای در حال هدایت استاتور صفر شوند. پس از فرا رسیدن این لحظه، عملیات عکس انجام می‌شود یعنی پالسهای آتش به طرف گیت تایریستور و کمکی در شکل (۴) قفل و به طرف تایریستوری که قرار است آتش شود روانه شده و بدین ترتیب به طور همزمان حالت کاری در مدل‌های ورودی و خروجی درایو به حالت نرمال خود تغییر می‌یابند، و در نتیجه کمotaسیون به صورت اجباری انجام می‌گیرد. در شکل (۵)، معادله الکتریکی مربوط به حلقة تشکیل شده از تایریستور کمکی در حال هدایت و سلف موازی با آن عبارت است از:

$$L_{ax} \frac{di_{ax}}{dt} - R_{ax} i_{ax} - L_d \cdot \frac{di_{dc}}{dt} - R_{dc} i_{dc} = 0 \quad (10)$$

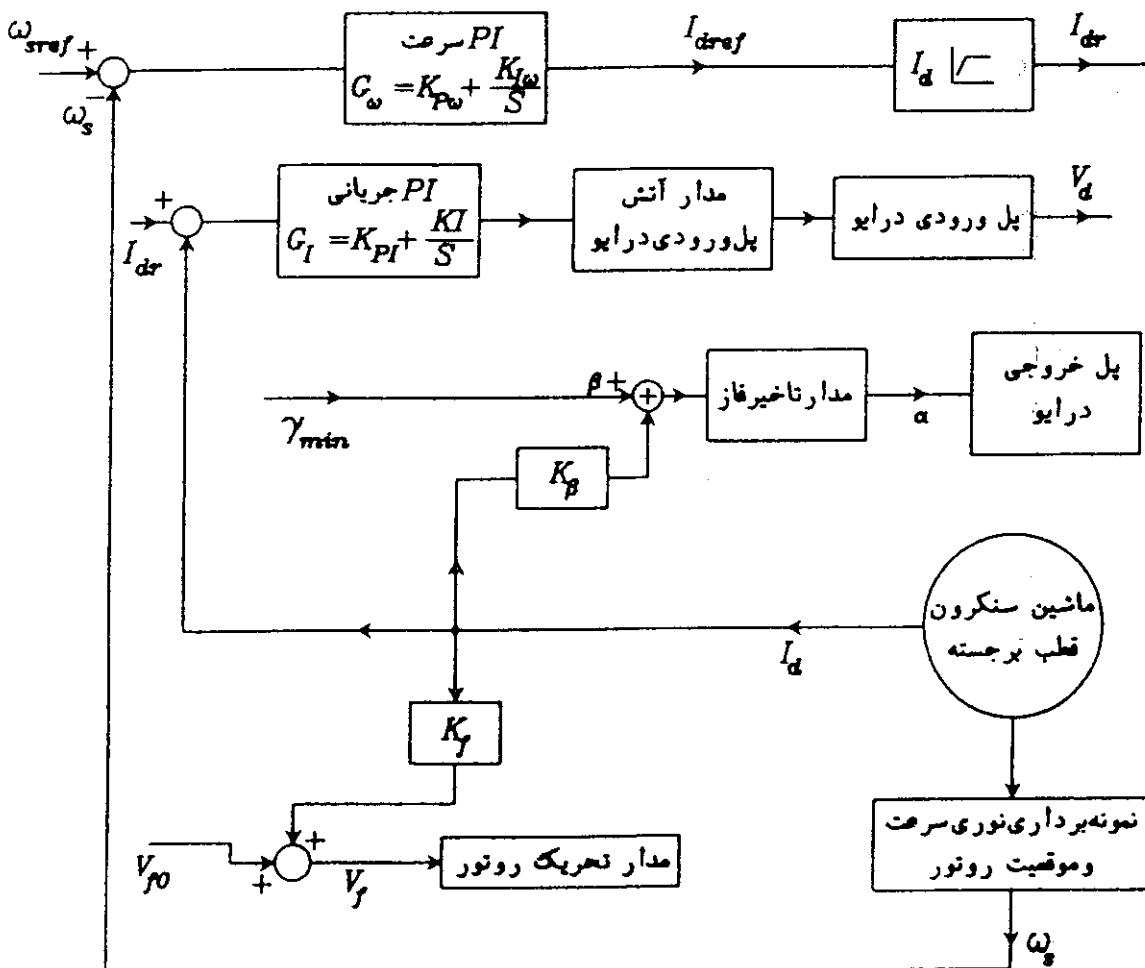
همچین داریم:

$$i_d = i_{ax} - I_{ax} \quad (11)$$

با جایگذاری معادله (۱۱) در (۱۰) داریم:

$$(R_{dc} + R_{ax}) i_{ax} + R_{dc} i_{dc} - (L_{ax} + L_{dc}) \frac{di_{ax}}{dt} - L_{dc} \frac{di_{dc}}{dt} = 0 \quad (12)$$

در این معادله‌ها R_{ax} و L_{ax} به ترتیب مقاومت و اندوکتانس معادل سری شده با تایریستور کمکی بوده که عمولاً همان سلف و مقاومت مدار حفاظت کننده^{۱۳} این تایریستور است. به علاوه مقاومت و اندوکتانس سیمهای ارتباط دهنده^{۱۴} نیز به این مقادیر اضافه می‌شوند. برای تعیین معادله‌های حالت الکتریکی درایو برای هر فرایند کمotaسیون اجباری کافی است، معادله (۱۲) را به جمع معادله‌های الکتریکی حالت درایو مربوط به حالت‌های کاری هدایت بین دو کمotaسیون نیز اضافه کرد.



شکل ۶- نمودار بلوکی کنترلی سیستم درایو در مدار حلقه بسته

$$V_f = V_{f0} + K_f I_d \quad (15)$$

اساس محاسبه ضرایب K_f و K_β در دو معادله (۱۳) و (۱۵) می‌باشد. این منحنیها تقریباً خطی، و موازی با هم β و φ_g در مقابله I_d است. این منحنیها بر اساس شرایط کار پایدار یک درایو سنکرون از نوع مورد نظر در این مقاله در مرجع [۴] برای سرعتهای مختلف روتور استخراج شده‌اند.

به اختصار، اساس محاسبه این منحنیها متکی بر محاسبه مقدار گشتاور قدر مطلق فازور جریان تحریک I_f انتقال یافته، در مختصات مرجع ساکن استاتور، زاویه ϕ (اختلاف فاز بین هارمونیک‌های اول جریان و ولتاژهای استاتور)، زاویه گشتاور γ و جریان نامی تحریک روتور یعنی I_{fm} است.

کمotaسیون طبیعی در پل خروجی درایو توسط ولتاژهای القایی استاتور لازم است، همواره داشته باشیم [۱].

$$\beta - \gamma_{min} > 0 \quad (14)$$

این خواسته همان طور که قبل گفته شد همواره با فوق تحریک کردن ماشین سنکرون فراهم می‌شود.

برای جبران عکس العمل ضد مغناطیسی استاتور برای ثابت نگهداری دامنه فلوج مغناطیسی φ_g در فاصله هوایی ماشین، در هر تنظیم سرعت لازم است که اندازه ولتاژ مدار تحریک روتور از مقدار اولیه V_{f0} به طور خطی متناسب با I_d طبق معادله زیر تغییر یابد. V_{f0} ولتاژ مدار تحریک مربوط به شرایط بی‌باری ماشین درایو است.

نظر به اینکه شکل موج جریانهای استاتور در این نوع درایو تقریباً شبیه ذوزنقه‌ای شکل هستند، لذا جریانهای هارمونیکی از دسته $(6k \pm 1)$ ، تولید میدانهای دوار آسنکرونی راست و چپ با سرعت دورانی الکتریکی برابر با :

$$\omega_{ek} = (6k \pm 1) \omega_e \quad (18)$$

در فاصله هواخی ماشین می‌کنند. در اثر این میدانهای دوار، ولتاژهایی در سیم پیچهای میرا کنند و حتی سیم پیچ تحریک القا می‌شود. میدانهای مغناطیسی ناشی از سیم پیچهای میرا کنند روتور درصد تضعیف دامنه میدانهای دوار آسنکرونی بر می‌آیند، به طوری که شکل موج فلوي مغناطیسی در فاصله هواخی ماشین متمایل به سینوسی می‌شود. بایستی توجه کرد که این تأثیرات چندان جدی نیست، زیرا اندازه ولتاژهای القایی در سیم پیچهای میرا کنند بستگی به اندوکتانس متقابل بین این سیم پیچهای یک دوری و فازهای استاتور دارد که معمولاً بسیار کم اند.

از طرف دیگر، در اثر ولتاژهای القای شده در فازهای استاتور به دلیل میدانهای مغناطیسی حاصل از سیم پیچهای میرا کنند در اثنای حالت‌های کاری حین کمتواسیون، عمل کمتواسیون تسریع و در نتیجه زاویه کمتواسیون α کم و به زاویه حاشیه امنیت کمتواسیون γ_{min} هم اندکی اضافه می‌شود. نتیجه آنکه شکل موج جریانهای شبیه ذوزنقه‌ای شکل استاتور به سمت شبیه مربعی گراش پیدا کرده که خود باعث افزایش دامنه هارمونیکهای غیر اصلی می‌شود. این امر موجب افزایش ضربانهای گشتاور به میزان کمی نسبت به حالتی می‌شود که این سیم پیچها بر روی روتور قرار ندارند. به طور خلاصه می‌توان اثرات سیم پیچهای میرا کنند روتور را بر روی رفتار دینامیکی سینکرو درایو جریان اجباری به شرح زیر خلاصه کرد.

در حالت کار عادی ماشین درایو، باعث بهبود عمل کمتواسیون و کم شدن زاویه α و افزایش زاویه γ_{min} می‌شود. این موضوع نه تنها یک کمتواسیون مطمئن را در اینورتر درایو تضمین می‌کند بلکه باعث می‌شود که گشتاور تولیدی در واحد جریان ماشین نیز بالا رود. با حضور

شايان توجه است که در زير سرعت هاي پايه ، I_{fn} ثابت ولی در سرعتهای بالاتر از پايه لازم است مقدار I_{fn} متناسب با عکس سرعت کاهش داده شود .

در مرجع [۴]، به کمک نمودار برداری ماشین سینکرون و با به کارگيري محاسبات راكتانس فوق گذاري X''_s به جاي راكتانس پايدار X_d معادله هاي تقربي زير استخراج شده اند .

$$\cos(\beta - u) - \cos(\beta) = \frac{\pi}{3} \frac{X''_s I_d}{\psi_g} = \frac{2}{\sqrt{6}} \frac{L_d}{V_d} \quad (16)$$

$$\beta = \phi - 0.5u \quad (17)$$

به کمک اين معادله ها ، در ازاي جريان درخواستي I_d زواياي پيشرو و روی هم رفتگي (β ، u) کمتواسیون محاسبه می‌شوند. به علاوه می‌توان از روی نمودار برداری ماشین سینکرون در ازاي جريان درخواستي I_d مقدار تقربي آمپر دور ضد مغناطیسی استاتور را نيز بر حسب جريان تحریک معادل روتور تعیین کرد .

در اين مقاله برای موتور درایو پیشنهادی در مرجع [۹]، با اطلاعات داده شده در جدول (۲) و به کمک منحنیهای فوق الذکر مقادیر K_β و K_f در تخمین تعیین اولیه شدند و سپس در نهایت بر اساس روش سعی و خطاب استقاده از شبیه‌سازی رایانه‌ای این مقادیر همراه با ضرایب در PI به کار گرفته شده و در سیستم کنترل درایو محاسبه شدند که مقادیر مربوطه در جدول (۳) داده شده اند.

۴- تأثیرات سیم پیچهای میرا کنند روتور بر روی رفتار دینامیکی ماشین درایو

چون سینکرو درایو مورد نظر را در این مقاله از نوع خود کنترل شونده است. لذا در این درایو مسئله پايداري ماندگار و گذرا مانند ماشینهای سینکرون سرعت ثابت مطرح نیست. زیرا همواره فرکانس اینورتر تغذیه کنند استاتور از طریق نمونه بردارهای نوری واقع بر روی روتور برابر سرعت زاویه ای الکتریکی روتور قرار داده می‌شود .

125 rad/sec رسیده است . از روی این نتایج مشاهده می شود که میزان ضربانهای گشتاور تولیدی تقریباً در حدود ۳۵ درصد است .

شکل (۹) نتایج مدار باز درایو را هم با در نظر گرفتن سیم پیچهای میراکنند و هم بدون آنها نشان می دهد، از روی این شکلها نتیجه می شوند که با بودن سیم پیچهای میراکنند بزرگ روتور، زاویه کمotaسیون α کاهش و در نتیجه شکل موج جریانهای استاتور از شبیه ذوزنقه ای به شبیه مربعی متغیر می شوند. به علاوه ضربانهای گشتاور نیز به میزان کمی افزایش می یابد. توضیحات و دلایل علمی آن در بخش قبلی مقاله داده شده است. شکل (۱۰) رفتار پایدار و دینامیکی سیستم درایو را برای سرعت مرجع درخواستی برابر ۳۳۸ rad/sec و شکل (۱۱) همان نتایج را برای سرعت مرجع درخواستی برابر ۱۰۰ rad/sec تحت یک گشتاور ثابت برابر $0.5 p.u$ نشان می دهد. شایان توجه است که در این نتایج به لحاظ این که هنوز حالت های گذرا پایان نیافته است دقیقاً سرعت روتور بر روی مقدار خواسته شده تشییت نشده است.

در شکل (۱۰)، با درخواست افزایش سرعت، خروجی محدود کننده تقریباً به طور پله ای بر روی مقدار حدی $I_{d(lim)}$ قرار داده می شود و سپس ولتاژ ورودی لینک DC یعنی V_d نیز تقریباً به طور پله ای افزایش پیدا می کند. تغییر ناگهانی در V_d ابتدا باعث افزایش ناگهانی در جریان واقعی لینک DC می شود . با این افزایش ناگهانی در مقدار I_d ، زاویه پیشرو و کمotaسیون β نیز بر اساس معادله (۱۶) افزایش پیدا می کند که این خود باعث کاهش ولتاژ ضد محرکه معادل dc درایو یعنی E_d می شود. کاهش E_d نرخ افزایش I_d را بالا برده و در نتیجه سیگنال خطای ورودی به محدود کننده جریان یعنی، $(I_d - I_{d(lim)})$ کاهش پیدا می کند . توجه شود که در این اثنا خروجی محدود کننده هنوز بر روی مقدار حدی خودی یعنی $I_{d(lim)}$ قرار دارد . با این کاهش در سیگنال خطای محدود کننده جریان ، ولتاژ ورودی به لینک DC یعنی V_d به سرعت کاهش می یابد و همزمان با آن ، افزایش I_d تحت کنترل

جدول ۲- مشخصات موتور سنکرون مورد استفاده برای شبیه سازی مقادیر پارامترها بر حسب $P.u$ است

H	2.5
X_{nd}	0.96
X_{mq}	0.61
X_{fd}	0.18
X_{Kd}	0.2
X_{Kq}	0.15
X_{IS}	0.2
r_s	0.007
r_{fd}	0.0925
r_{Kd}	0.0335
r_{Kq}	0.0335
P_n	3 Kw
$V_{(L-L)n}$	380 volts
F_n	50 Hz
X_{cd}	0.007
R_{cd}	2.1

جدول ۳- ضرایب محاسبه شده PI ها و نیز مقادیر K_β و K_Φ

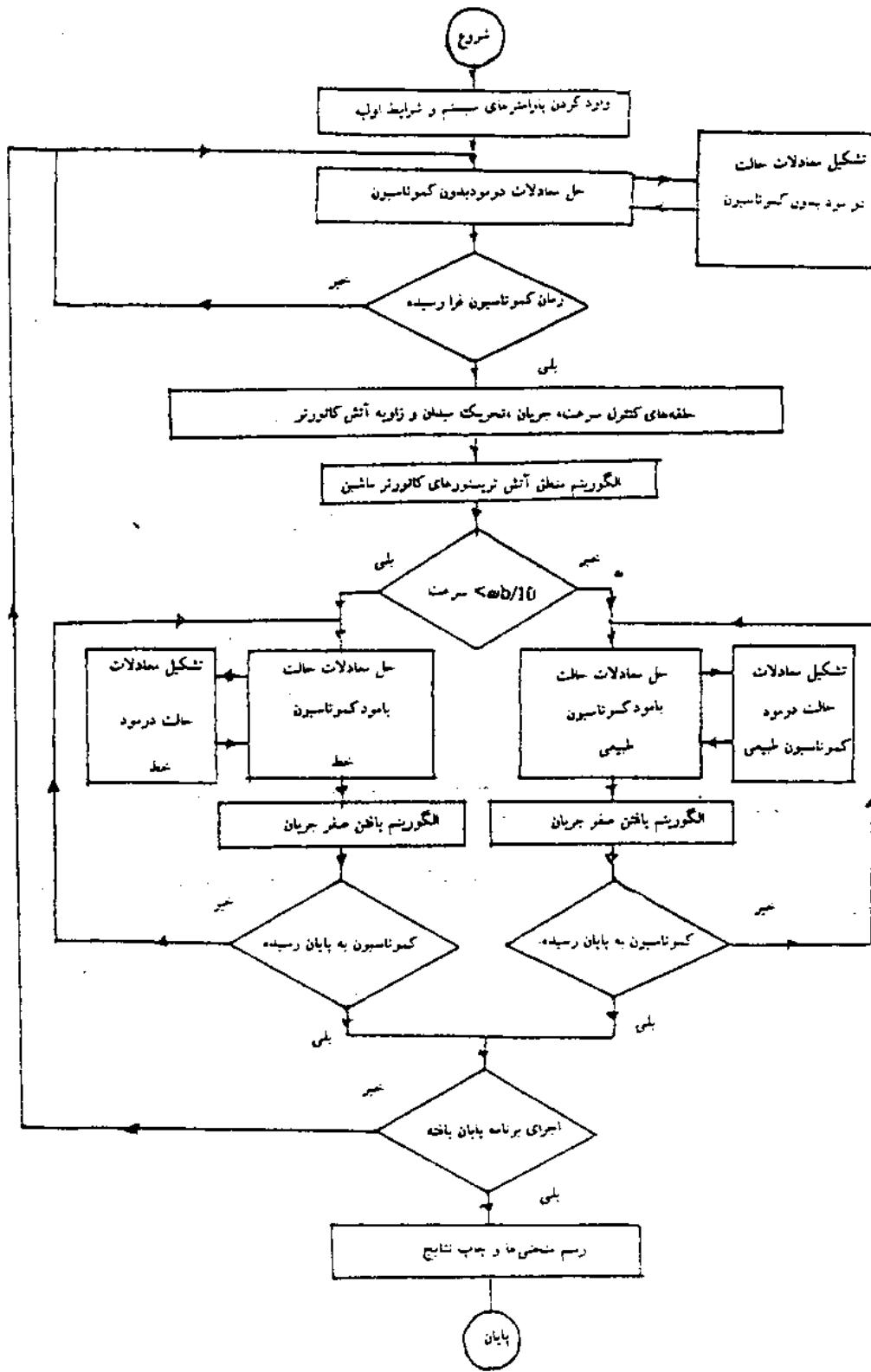
KI	KP	ضرایب PI ها
۰/۲۵	۵۰	PI سرعت
۰/۰۱	۰/۵	PI جریان
۰/۰۰۱۰۸	۱۹/۴	K_β و K_Φ

سیم پیچهای میراکنند بر روی روتور، سیستم کنترلی درایو در مقابل اختشاشات احتمالی نظیر تغییر ناگهانی گشتاور بار، تغییرات ناگهانی ولتاژ ac اصلی ورودی پایدارتر و مقاومتر می شود .

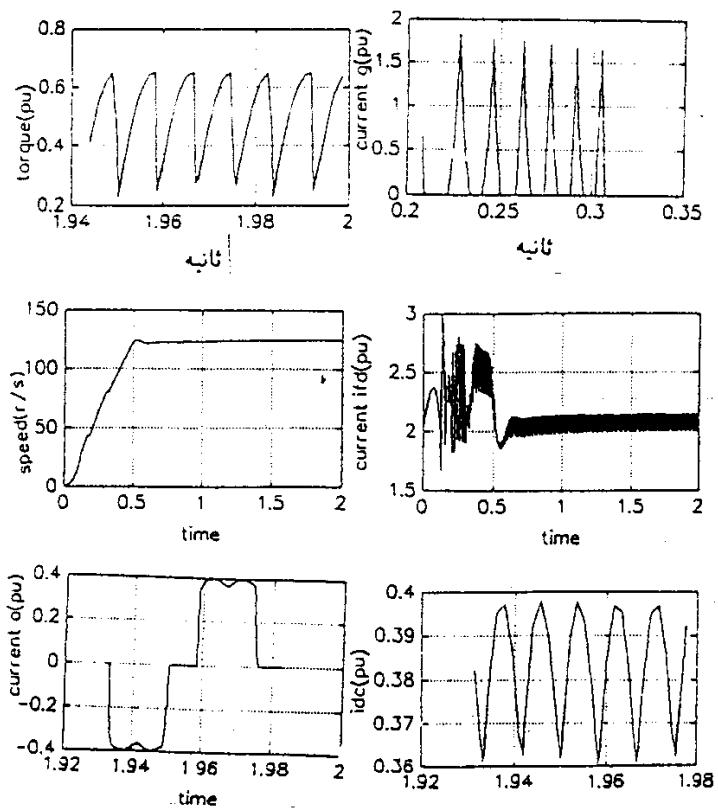
۵- نتایج رایانه ای

برای شبیه سازی رایانه ای از سیستم درایو، یک برنامه رایانه ای با روند نمای نشان داده در شکل (۷) نوشته شده است. به کمک این برنامه برای ماشین درایو پیشنهادی در مرجع [۹]، نتایج مربوط به مدار حلقه باز و بسته سیستم به شرح زیر به دست آمده است .

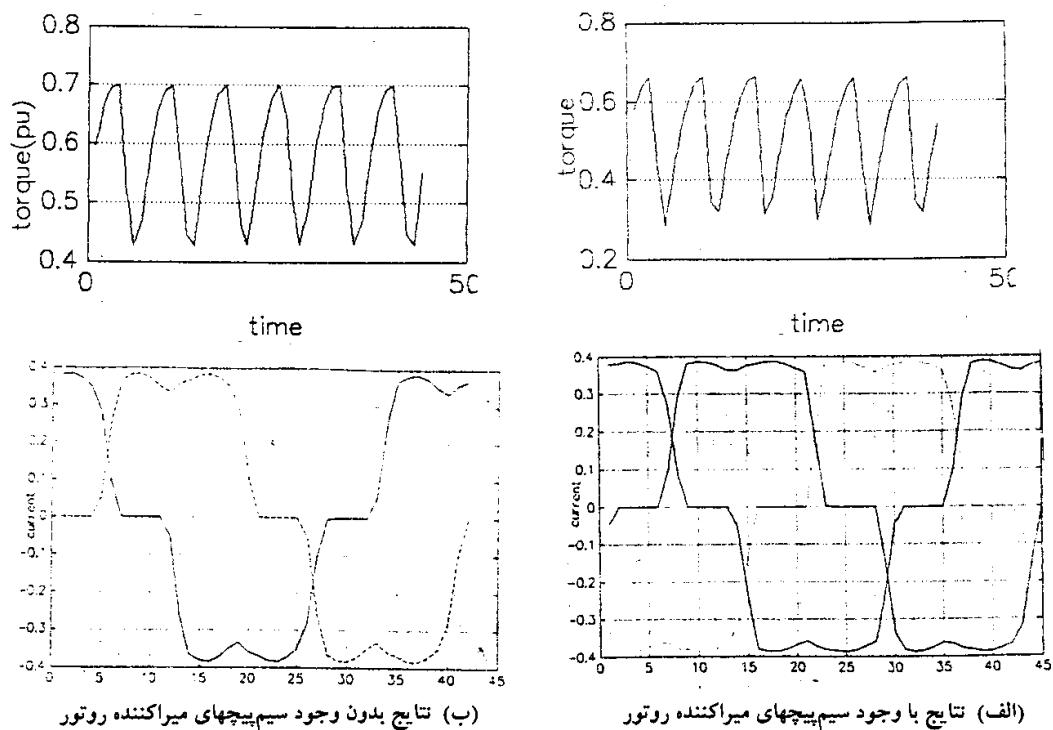
در شکل (۸) با روش کمotaسیون اجباری طرف خط و به ازای گشتاور بار برابر ($0.5 P.u$) ابتدا سرعت درایو از صفر تا تقریباً ۱۰ درصد سرعت پایه و آن گاه با تغییر کمotaسیون از اجباری به طبیعی در پل خروجی درایو، این سرعت به



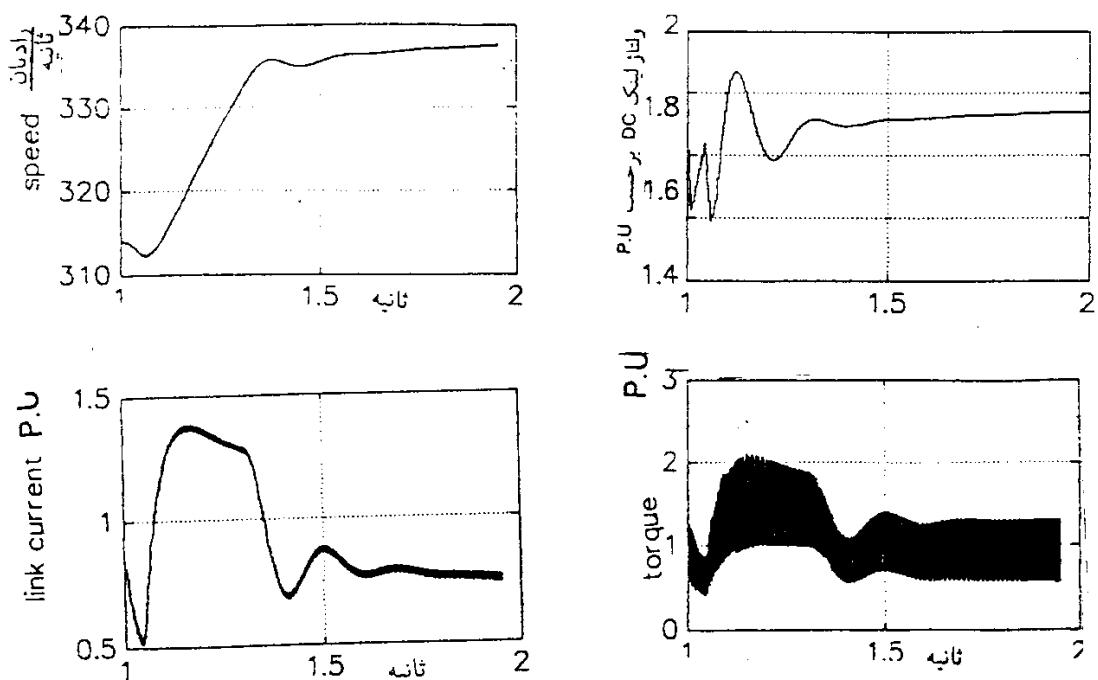
شکل ۷- روند نمای برنامه رایانه‌ای برای شبیه‌سازی درایو سنکرون تغذیه شده با اینورتر C.S.I در مدار حلقة بسته



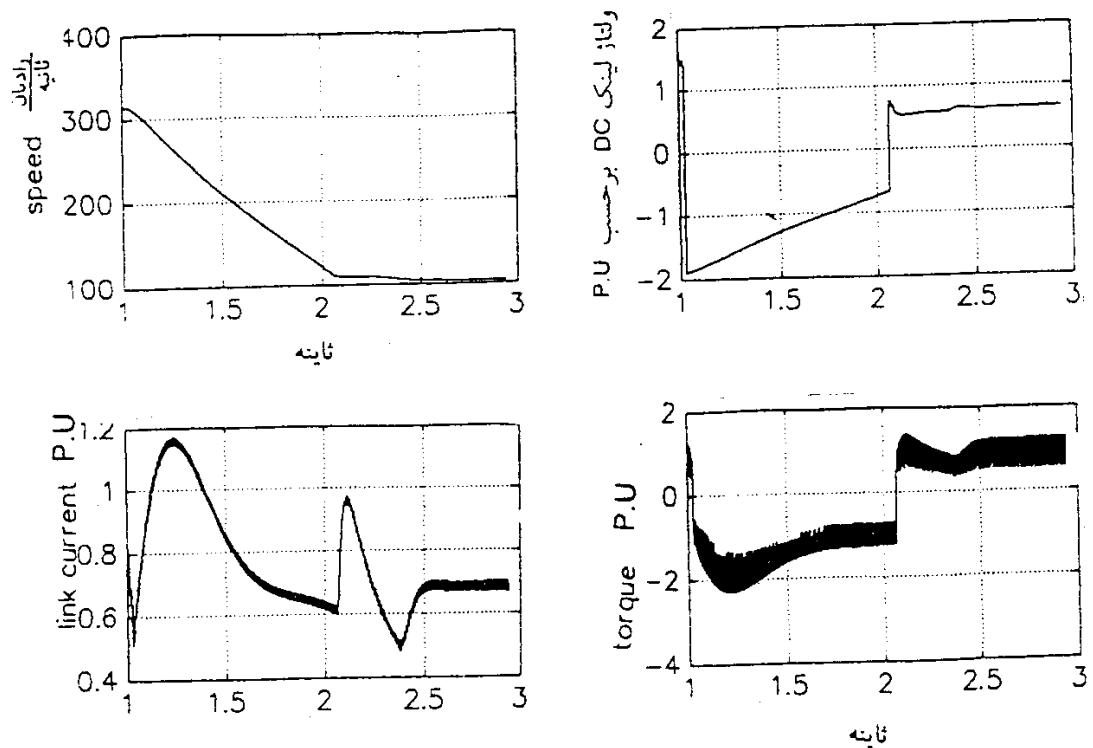
شکل ۸- راه اندازی درایو سنکرون با کموتاسیون خط



شکل ۹- نتایج رایانه‌ای حلقة مدار باز درایو سنکرون با و بدون تأثیرات سیم پیچهای میراکننده روتور



شکل ۱۰- نتایج رایانه‌ای مربوط به رفتار سنکرودرایو با سرعت مرجع درخواستی برابر با 338 rad/sec



شکل ۱۱- نتایج رایانه‌ای مربوط به رفتار دینامیکی درابو سنکرون با سرعت مرجع 100 rad/sec

به این طریق کاهش سرعت درایو از طریق برگشت انرژی جنبشی محور روتور به شبکه در اثر گشتاور شتاب دهنده ماکزیمم منفی که با V_d منفی ایجاد شده است، اجرا می‌شود. نتایج نشان داده شده در شکل (۱۲)، مربوط به معکوس شدن جهت دور روتور است. این هدف با اعمال فرمان یک سیگنال dc منفی به سیستم کنترل درایو شروع می‌شود بدین ترتیب که ابتدا با روش بازیابی انرژی، سرعت درایو به طور خطی تا حد صفر کاهش یافته و آن‌گاه با تعویض فرمان پالس‌های آتش پل تایریستوری خروجی درایو از ترادف مثبت به ترادف منفی (این کار به انتقال پالس‌های آتش از یال مربوط به فاز B به طرف فاز C استاتور انجام می‌شود)، سرعت موتور معکوس و سپس بر روی مقدار خواسته شده پایدار می‌گردد. شکل (۱۳) نتایج رایانه‌ای به دست آمده از درایو سنکرون را در ازای درخواست تغییر گشتاور بار از صفر به 0.5 p.u در سرعت سنکرونی پایه برابر با 314.56 rad/sec را نشان می‌دهد.

۶- نتایج

در این مقاله، بلوک‌های کنترل کننده برای، ثابت نگهداشتن تغییری زاویه حاشیه امنیت کموتاسیون γ_{\min} همزمان با جبران عکس العمل مغناطیسی استاتور، PI ‌های سرعت و جریان و بالاخره بلوک محدود کننده جریان لینک DC طراحی شده‌اند. بر اساس نتایج به دست آمده از شبیه‌سازی رایانه‌ای در کنترل چهار رباعی از سیستم درایو می‌توان گفت که این روش کنترل نه تنها یک کموتاسیون مطمئن را برای ماشین درایو فراهم می‌آورد بلکه سرعت روتور نیز نسبت به جریان I_d تقریباً به طور خطی تغییر می‌کند. درست مشابه گشتاور الکترومغناطیسی تولیدی در ماشینهای DC تحریک جداگانه که رابطه خطی با تغییرات جریان آرمیچر دارد.

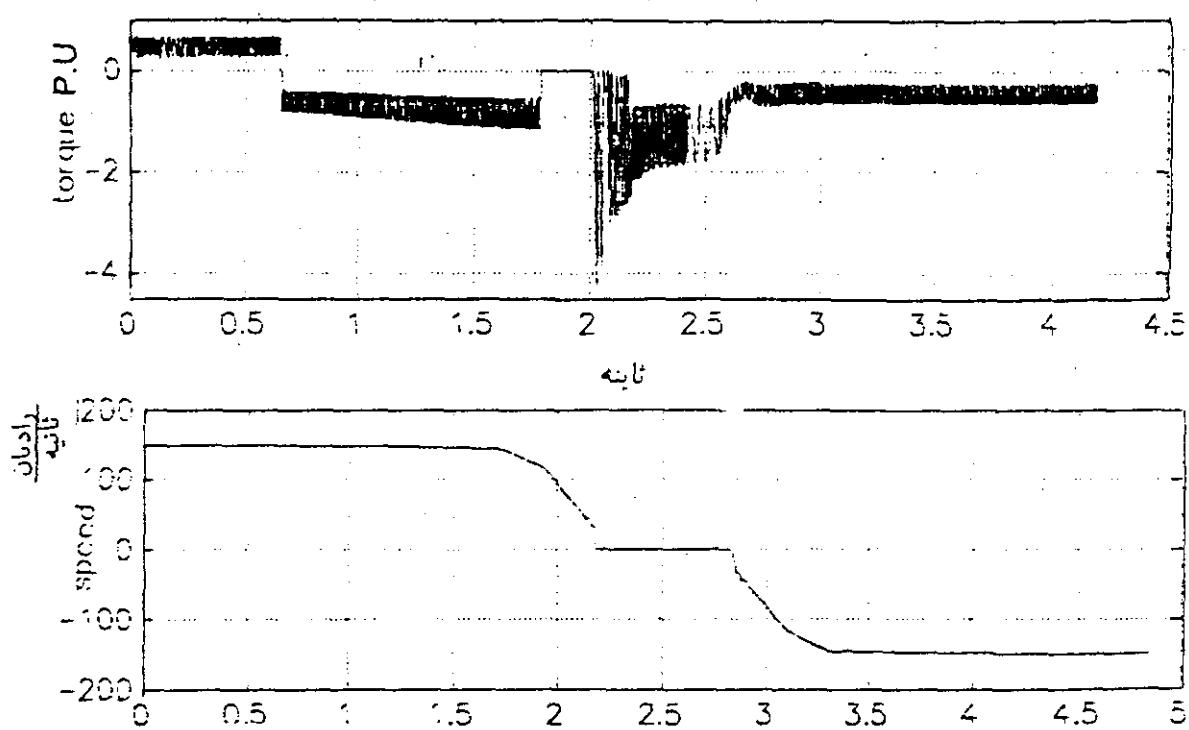
علاوه بر اصلاح رفتار گذاری درایو و مقاومت کردن سیستم کنترلی آن، در مجموع در شرایط کار پایدار ماشین درایو چون عکس العمل مغناطیسی استاتور جبران می‌شود، لذا ضریب توان ماشین نیز افزایش می‌یابد.

قرار گرفته و در نتیجه محدود می‌شود. تا این لحظه ماشین درایو، ماکزیمم گشتاور شتاب دهنده مثبت را با جریان $I_{d(\lim)}$ برابر $1/5$ مقدار نامی تولید می‌کند، تحت این گشتاور ماکزیمم، سرعت روتور به طور تقریباً خطی با I_d افزایش می‌یابد. در حالی که هنوز خروجی محدود کننده^{۱۵} برابر با $I_{d(\lim)}$ است. سرعت روتور به حد خواسته شده رسیده و در نتیجه خطای سرعت برابر صفر می‌شود. از این لحظه به بعد، به واسطه گشتاور شتاب دهنده مثبت موجود و سرعت روتور همچنان افزایش پیدا می‌کند و در نتیجه بالا افتادگی سرعت^{۱۶} به وجود می‌آید تا اینکه سر انجام سرعت درایو بر روی مقدار خواسته شده پایدار می‌شود.

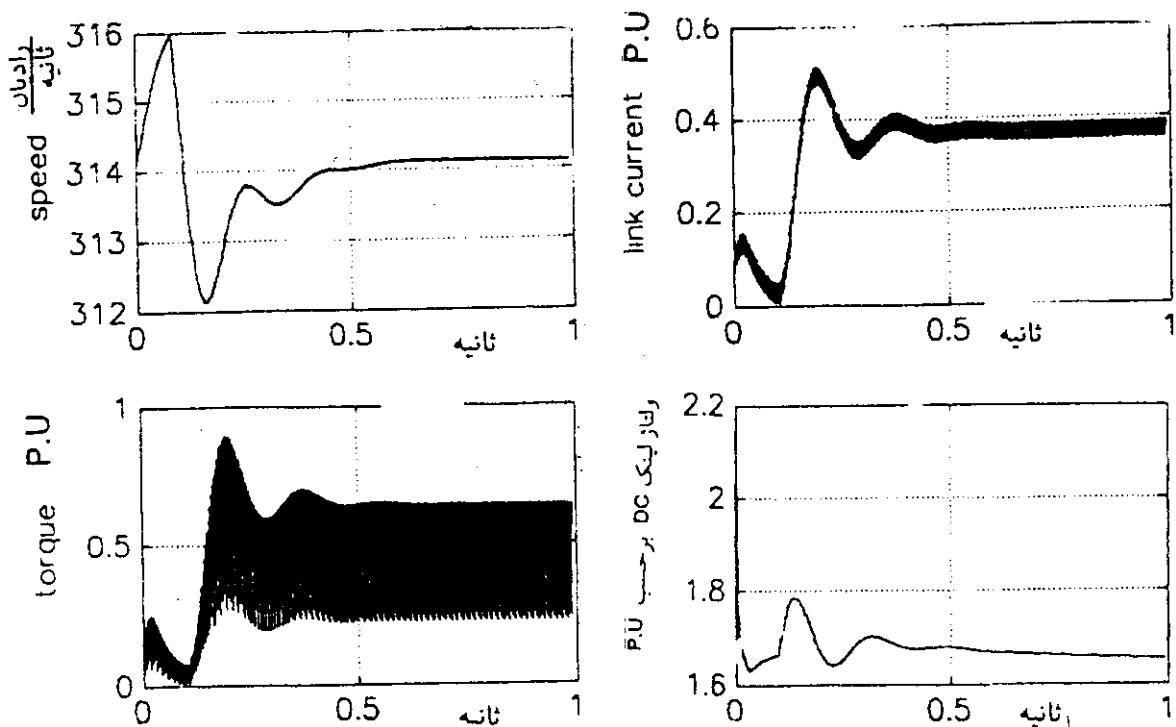
گرچه سیستم کنترل بر اساس زاویه حاشیه امنیت کموتاسیون ثابت تنظیم شده است بالاجبار در اثنای اشباع رفتن محدود کننده جریان، کاهش کمی را متحمل می‌شود ولی بواسطه جبران عکس العمل مغناطیسی استاتور توسط حلقة کنترلی مدار تحریک روتور، این زاویه در محدوده وسیعی از تغییرات جریان I_d تقریباً ثابت می‌ماند.

با این توضیحات می‌توان نتیجه گرفت که ثابت نگهداشتن تقریبی زاویه حاشیه امنیت کموتاسیون γ_{\min} همزمان با جبران عکس العمل ضد مغناطیسی آرمیچر در اثنای کارگذاری درایو اولاً یک کموتاسیون مطمئن را در اینورتر درایو تضمین می‌کند و ثانیاً به علت تغییر سریع جریان لینک DC و در نتیجه با تولید گشتاور الکترومغناطیسی شتاب دهنده سرعت روتور به طور خطی نسبت به جریان I_d افزایش می‌یابد.

بر اساس نتایج نشان داده شده در شکل (۱۱)، با درخواست کاهش سرعت درایو، درست مشابه فرایند بالا منتها به طور معکوس انجام می‌شود. سیگنال منفی ورودی به سیگنال سرعت به شدت I_{dref} را کاهش می‌دهد به طوری که به طور ناگهانی زاویه آتش α مربوط به پل یکسو کننده تایریستوری ورودی درایو به بیش از 90° ، حالت کاری این مبدل را تبدیل به اینورتری می‌کند. در نتیجه انتقال توان با حفظ جهت جریان I_d باعث منفی شدن ولتاژ V_d می‌شود،



شکل ۱۲- نتایج رایانه‌ای مربوط به رفتار دینامیکی درایو سنکرون با درخواست معکوس شدن جهت دور روتور



شکل ۱۳- نتایج رایانه‌ای مربوط به رفتار دینامیکی درایو سنکرون در ازای تغییر گشتاور بار از صفر به ۰.۵ p.u

همچنین از آن می توان برای بررسی رفتار دینامیکی یک مبدل Ac/dc که با ولتاژهای القایی سینکرو درایو در شرایط کاری ژنراتوری تغذیه می شود ، استفاده کرد . این نوع مبدل‌های دوار هم به صورت سه فاز و حتی ۶ فاز اخیراً مورد توجه محققان و طراحان درایو قرار گرفته است و دلیل آن حذف ترانسفورماتور یکسو کننده از یک طرف و تأمین قدرت راکتیو مبدل از طریق روتور از طرف دیگر است.

از روش راه اندازی ارائه شده در این مقاله می توان به طور مساوی برای راه اندازی توربینهای گازی کوپله شده با ژنراتور سینکرون در نیروگاههای گازی استفاده کرد . بدین ترتیب که خود ژنراتور ابتدا توسط یک اینورتر جریان اجباری تغذیه می شود تا به صورت موتوری راه اندازی شود . آن گاه پس از راه اندازی توربین گازی با حذف اینورتر مذکور ، حالت کاری ماشین سینکرون به ژنراتور معمولی تغییر می یابد .

در این مقاله ، امکان کنترل چهار ربیعی ماشین درایو فراهم شده است که در کارهای قبلی یعنی مراجع [۴ و ۹] و حتی سایر مراجع گزارش نشده است . در مقایسه با روش‌های کنترل در مرجع [۴ و ۹] ، روش‌های پیشنهادی در این مقاله ، اشکالات ناشی از عدم جبران عکس العمل مغناطیسی استاتور را برطرف و بر اساس کنترل زاویه حاشیه امنیت تقریباً ثابت γ_{min} ، برای سیستم درایو یک رفتار پایدار و مقاومی را فراهم کرده است .

در این مقاله ، همچنین اثرات سیم پیچهای میراکننده روتور بر روی رفتار ماشین درایو نیز توضیح داده شده است . این اثرات بر روی رفتار درایو مخصوصاً از نقطه نظر حصول اطمینان در عمل کمتواسیون در شرایط کار پایدار و مقاومتر کردن سیستم کنترلی آن در موقع بروز اغتشاشات ناخواسته حائز اهمیت است .

از نرم افزار نوشته شده در این مقاله به خوبی می توان برای طراحی سطح کنترل کننده های ماشین درایو استفاده کرد .

واژه نامه

1- commutation safety margin angle	6- average value modeling	13- snubber
2- commutatorless dc motor	7- crawling	14- layout
3- rotor position encoder	8- commutation overlap angle	15- limitter
4- space – state analysis	9- commutation advance angle	16- overshoot
5- magnetic mutual cross coupling	10- rom	
	11- robust	
	12- line side forced commutation	

مراجع

1. Gopal K. Dubey, *Power Semiconductor Controlled Drives*, Prentice-Hall International, Inc., 1989.
2. HUYH, "A Self Controlled Synchronous Motor Drive Using Terminal Voltage System," *IEEE Trans. on Industry Application*, Vol. IA-18, No. 1, pp. 46-53, Jun/Feb. 1982.
3. Kulkarni, A.B., "A Novel Position Sensor Elimination Technique for the Interior Permanent Magent Synchronous Motor Drive," *IEEE Trans. on Industry Application*, Vol. 28, No. 2, pp.144-150, Jun/Feb. 1992.
4. Takeda, Y., etal., "Transient Analysis of Commutatorless Motor Speed Control System," *Trans. Int. Elec .Eng., Japan*, Vol. 99-B, pp. 550-557, Oct.1979.
5. Nishikata, S., and Tervokatoka, "Dynamic Control of Self Controlled Synchronous Motor Drive System," *IEEE Trans. On Industry Application*, Vol. IA-20, No. 3, pp. 311-317, May/June. 1984.
6. He, Y., and Work Y., "The State Space Analysis of Excitation Regulation of Self-Controlled Synchronous Motor drive," *IEEE Trans. On Power Electronic*, Vol. 5, No. 3, pp. 269-275, July 1990.
7. Esias, I., and Tabares, L.G., "A D-Q Model for the Self Commutated Synchronous Machine Considering the Effects of Magnetic Saturation," *IEEE Trans. on Energy Conversion*, Vol. 7, pp. 412-418, Decmber 1992.
8. Sulhoff, S. D., and Synczuk, O. Wa., "Analysis and Average Value Modeling of Line Commutated

- Converter Synchronous Machine System,” *IEEE Trans. On Energy Conversion*, Vol. 8, pp. 110–117, March 1993.
9. Fududa, S., “Constant Margin–Angle–Control of Commutatorless DC Motor Using Microcomputer,” *IEEE Trans. On Inds.*, Vol. LA-23, No. 5, pp. 202-209, Spet. 1987.
 10. Bhatia, R., Alessandro Bonanine, A., and T.Inge, J., “Adjustable Speed Drive Using a Single 135,000 Hp Synchronous Motor,” *IEEE Trans. on Energy Conversion*, Vol. 14, No. 3, pp. 571-579, Sept. 1999.
 11. Neidhofer, G. T., and Troedson, A. E. “Large Converter-Fed Synchronous Motors for High Speed and Experience,” *IEEE Trans. on Energy Conversion*, Vol. 14, No. 3, pp. 633-636, Sept. 1999.
۱۲. صدر ارحامی، س..، ”رفتار دائمی و دینامیکی درایوهای سنکرون خود کنترل شونده تغذیه شده با اینورتر منبع جریان“، پایان نامه کارشناسی ارشد مهندسی برق، قدرت، دانشکده مهندسی برق و کامپیوتر دانشگاه صنعتی اصفهان، تیرماه ۱۳۷۴.