

## مدل سازی اثر شتاب خارجی بر شیر سرو و الکتروهیدرولیک دو مرحله‌ای فلابر - نازل

زهره خدایی<sup>۱</sup>, محمد زارعی نژاد<sup>۲\*</sup>, سعید شیری قیداری<sup>۳</sup>, کیوان باغستان<sup>۴</sup>

- ۱- دانشجوی کارشناسی ارشد، دانشگاه صنعتی امیرکبیر، تهران
- ۲- استادیار، پژوهشکده فن‌آوری‌های نو، دانشگاه صنعتی امیرکبیر، تهران
- ۳- استادیار، مهندسی کامپیوتر و فن‌آوری اطلاعات، دانشگاه صنعتی امیرکبیر، تهران
- ۴- دانشجوی دکترا، پژوهشکده فن‌آوری‌های نو، دانشگاه صنعتی امیرکبیر، تهران

\* تهران، صندوق پستی ۱۵۹۱۶۳۳۳۱۱

mzare@aut.ac.ir

### اطلاعات مقاله

مقاله پژوهشی کامل
دریافت: ۳۱ خرداد ۱۳۹۴
پذیرش: ۲۵ مرداد ۱۳۹۴
ارائه در سایت: ۰۸ مهر ۱۳۹۴

کلید واژگان:

شیر الکتروهیدرولیک

شیر فلابر - نازل

شتاب خارجی

اصل دالامر

شیرهای الکتروهیدرولیک در کاربردهای مهندسی بسیار مورد استفاده قرار می‌گیرند. این شیرها به عنوان عضوی واسطه، امکان استفاده از کنترل الکتریکی را برای سامانه‌های هیدرولیکی فراهم می‌آورند. این شیرها فرمان‌های الکتریکی را به فرمان‌های هیدرولیکی تبدیل می‌کنند. به دلیل عملکرد دقیق این شیرها، اغتشاش در اجزای شیر موجب اختلال در فرایند کنترل مجموعه می‌شود. شیرهای سرو الکتروهیدرولیک به وسیله شتاب محیطی بسیار تحت تأثیر قرار می‌گیرند. نمونه این اختلال در کاربردهای هواپسا دیده می‌شود. در یک شیر دو مرحله‌ای فلابر - نازل شتاب خارجی فشار سیال خروجی از نازل‌ها و هم‌چنین موقعیت پایایی فلابر و اسپول را تحت تأثیر قرار می‌دهد. اثر شتاب بر معادلات دینامیک اجزای شیر به صورت یک نیروی مجازی خود را نشان می‌دهد. در نتیجه هنگامی که جریان الکتریکی اعمالی صفر است، اجزای شیر از وضعیت تعادل خود جابه‌جا شده و عملکرد نامطلوب شیر نتیجه می‌شود. در این پژوهش فشارهای تحریک اسپول به صورت غیر پایا مدل شده‌اند و اثر شتاب خارجی بر موقعیت اسپول و فلابر در نظر گرفته شده است و در نهایت مدل به دست آمده با آزمون شیر سرو الکتروهیدرولیک در شتاب ثابت صحه‌گذاری شده است.

## Modeling the effects of the external acceleration on the two stage flapper-nozzle servo electrohydraulic valves

Zohreh Khodaei<sup>1</sup>, Mohammad Zareinejad<sup>2\*</sup>, Saeed Shiry Ghidary<sup>3</sup>, Keivan Baghestan<sup>2</sup>

1- Mechanical Engineering Department, AmirKabir University of Technology, Tehran, Iran.

2- New Technologies Research Center, AmirKabir University of Technology, Tehran, Iran

3- The Computer and Information Technology Department, AmirKabir University of Technology, Tehran, Iran

\* P.O.B. 1591633311, Tehran, Iran, mzare@aut.ac.ir

### ARTICLE INFORMATION

Original Research Paper

Received 21 June 2015

Accepted 16 August 2015

Available Online 30 September 2015

**Keywords:**

Electrohydraulic Valve

Flapper- Nozzle Valve

D'Alembert Principle

External Acceleration

### ABSTRACT

The electrohydraulic valves are commonly used in the engineering applications. These valves, as the medium elements, prepare the hydraulic systems for the electrical control applications. For the precise performance of these valves, disturbances in the valve elements dynamics will disturb the control process of the system. The electrohydraulic servo valves are greatly affected by the external acceleration, for instance in the aerospace applications. In a two stage flapper- nozzle electrohydraulic valve, the external acceleration changes the pressure of the fluid leaving the nozzles and affects the flapper and spool of the valve like a virtual force. Thus, when the applied current is zero, the acceleration diverts the spool of the valve from the equilibrium point, and unwanted performance in the valve occurs. In this study the pilot pressures of the spool are modeled in unsteady state condition. The effects of the acceleration on the flapper and the spool of the two stage electrohydraulic valve are investigated. At the end, the obtained model is verified by use of the experimental data.

ریزپردازنده‌ها و رایانه قابل کنترل هستند.

مجموعه‌های الکتروهیدرولیکی برای بهره‌گیری از مزایای هر دو سامانه هیدرولیکی و الکتریکی ایجاد شده‌اند، که شیرهای الکتروهیدرولیک به عنوان عضو واسطه دو سامانه نقش ایفا می‌کنند. به وسیله اجزای الکتریکی تعبیه شده در این شیرها، فرمان‌های الکتریکی به خروجی هیدرولیکی تبدیل می‌شوند. به دلیل تفاوت ماهیت عوامل مؤثر بر اجزای الکتریکی و مکانیکی، اغتشاش‌های محیطی الکتریکی و مکانیکی، هر دو عملکرد شیر سرو

سیستم‌های هیدرولیکی به دلیل توان بالا با وجود حجم کم، در مقایسه با سیستم‌های الکتریکی، در کاربردهای مهندسی بسیار مورد توجه قرار می‌گیرند. از آنجا که سیال پرانرژی، وظیفه انتقال توان را در این مجموعه‌ها بر عهده دارد، علاوه بر انعطاف در انتقال توان، ذخیره‌سازی و بازیابی انرژی نیز به سادگی امکان‌پذیر است. مجموعه‌های الکتریکی در مقایسه با سامانه‌های هیدرولیکی سریع‌تر و ساده‌تر هستند و به کمک تجهیزات الکترونیکی مانند

### ۱- مقدمه

Please cite this article using:

Z. Khodaei, M. Zareinejad, S. Shiry Ghidary, K. Baghestan, Modeling the effects of the external acceleration on the two stage flapper- nozzle servo electrohydraulic valves, *Modares Mechanical Engineering*, Vol. 15, No. 11, pp. 1-8, 2015 (In Persian)

برای ارجاع به این مقاله از عبارت ذیل استفاده نمایید:

Z. Khodaei, M. Zareinejad, S. Shiry Ghidary, K. Baghestan, Modeling the effects of the external acceleration on the two stage flapper- nozzle servo electrohydraulic valves, *Modares Mechanical Engineering*, Vol. 15, No. 11, pp. 1-8, 2015 (In Persian)

**2- شرح دستگاه تولید شتاب جانب مرکز و مجموعه آزمون شتاب**  
واردکردن شتاب بالا به شیر به سادگی امکان‌پذیر نیست. در صورتی که با ایجاد سرعت خطی متغیر حرکت شتابدار تولید شود، طول مسیر حرکت شتابدار بسیار طولانی خواهد شد. برای مثال برای داشتن شتابی به اندازه 10 برابر شتاب جاذبه زمین در مدت 60 ثانیه به میزی به طول 176580 متر نیاز است! پس برای اعمال شتاب به شیر روش‌های دیگری باید در نظر گرفته شود. روشی دیگری که برای ایجاد شتاب ثابت در نظر گرفته می‌شود، استفاده از شتاب جانب مرکز در حرکت دورانی است. در این حرکت شتاب واردشده به جسم مناسب با طول بازوی دوران و مربع سرعت دورانی می‌باشد.

گرچه تولید شتاب به این روش ساده به نظر می‌رسد، ولی ایجاد حرکت دورانی در تعامل با سیستم الکتروهیدرولیک مورد آزمایش بزرگ‌ترین مشکل طراحی و ساخت مجموعه تولید شتاب محسوب می‌شود. روغن هیدرولیک و جریان الکتریسیته باید به روشی ایمن به میز دوران با سرعت بالا که شیر الکتروهیدرولیک بر روی آن نصب می‌شود انتقال یابد. در غیر این صورت در اثر چرخش میز سیم‌های انتقال الکتریسیته و خطوط انتقال سیال پرفشار بر هم تنیده شده و از هم‌گسیختگی مجموعه را به همراه خواهد داشت.

انتقال سیال هیدرولیک به روی میز دوران با وسیله به نام رابط دوران هیدرولیکی<sup>5</sup> ممکن می‌شود. برای دستگاه تولید شتاب به رابط دوران هیدرولیکی با دو درگاه ورودی و خروجی احتیاج است. این عضو جریان هیدرولیک ثابت را به جریان هیدرولیک دوران تبدیل می‌کند. اتصالات الکتریکی نیز با قطعه‌ای به نام رابط لغزشی<sup>6</sup> فراهم می‌شود. در این دستگاه از رابط لغزشی با پانزده اتصال دورانی استفاده شده است که امکان نصب حسگرهای مختلف را بر روی میز دوران فراهم می‌آورد. همچنین برای راه‌اندازی شیر به جریان الکتریکی مناسب احتیاج است که این جریان الکتریکی نیز از طریق رابط لغزشی به شیر می‌رسد.

شکل 1 طرح‌واره مجموعه آزمون را نشان می‌دهد. شکل 2 جزئیات ساختمان دستگاه تولید شتاب را نشان می‌دهد. در شکل 3 چیش مدار هیدرولیکی موردنیاز برای اجرای آزمون شتاب آمده است. چرخش دستگاه تولید شتاب باعث وارد آمدن نیروی جانب مرکز به اجسام نصب شده بر روی آن می‌شود. به این ترتیب فاصله بیشتر از محور دوران به معنی شتاب اعمالی بیشتر است.

### 3- لزوم بررسی اثرات شتاب خارجی بر عملکرد شیر سروو الکتروهیدرولیک

به دلیل تنوع شیرهای سروو الکتروهیدرولیک، عملکرد و معادلات دینامیکی حاکم بر آن‌ها نیز متعدد می‌باشد. در این مقاله، منظور از معادلات دینامیکی، معادلات منطبق بر شیر سروو الکتروهیدرولیک دومرحله‌ای فلاپر - نازل می‌باشد. شکل 4 طرح‌واره این شیر را نشان می‌دهد.

بر اساس مدل‌سازی‌هایی که تاکنون برای شیرهای سروو الکتروهیدرولیک فلاپر - نازل صورت گرفته است، تنها عامل تغییر در وضعیت خروجی شیر جریان الکتریکی اعمال شده به آن است. جریان الکتریکی ورودی موتور گشتاوری است که در این بخش از شیر به جایه‌جایی فلاپر تبدیل می‌شود [6]. (رابطه‌های 1 و 2)

$$T - f_\theta \frac{d\theta}{dt} - K_T \theta - T_P - T_F = J \frac{d^2\theta}{dt^2} \quad (1)$$

$$T = K_i i_e + K_\theta \theta \quad (2)$$

5- Rotary Joint  
6- Slip Ring

الکتروهیدرولیک را مختل می‌کنند. چرا که محرک‌های مکانیکی می‌توانند اجزای مکانیکی شیر را تغییر دهند، در حالی که بر فرمان‌های الکتریکی بی‌تأثیر هستند و برعکس. در این مقاله، اثرات شتاب خارجی بر عملکرد یک شیر سروو الکتروهیدرولیک دومرحله‌ای فلاپر - نازل بررسی شده است و مدلی برای تخمین تغییر خروجی شیر در اثر شتاب خارجی ارائه شده است. شتاب خارجی فشار سیال هیدرولیک را بر اساس معادله برنولی تغییر می‌دهد. همچنین دینامیک اجزای داخلی، تحت اثر نیروی مجازی ناشی از شتاب اعمالی به شیر تغییر خواهد کرد.

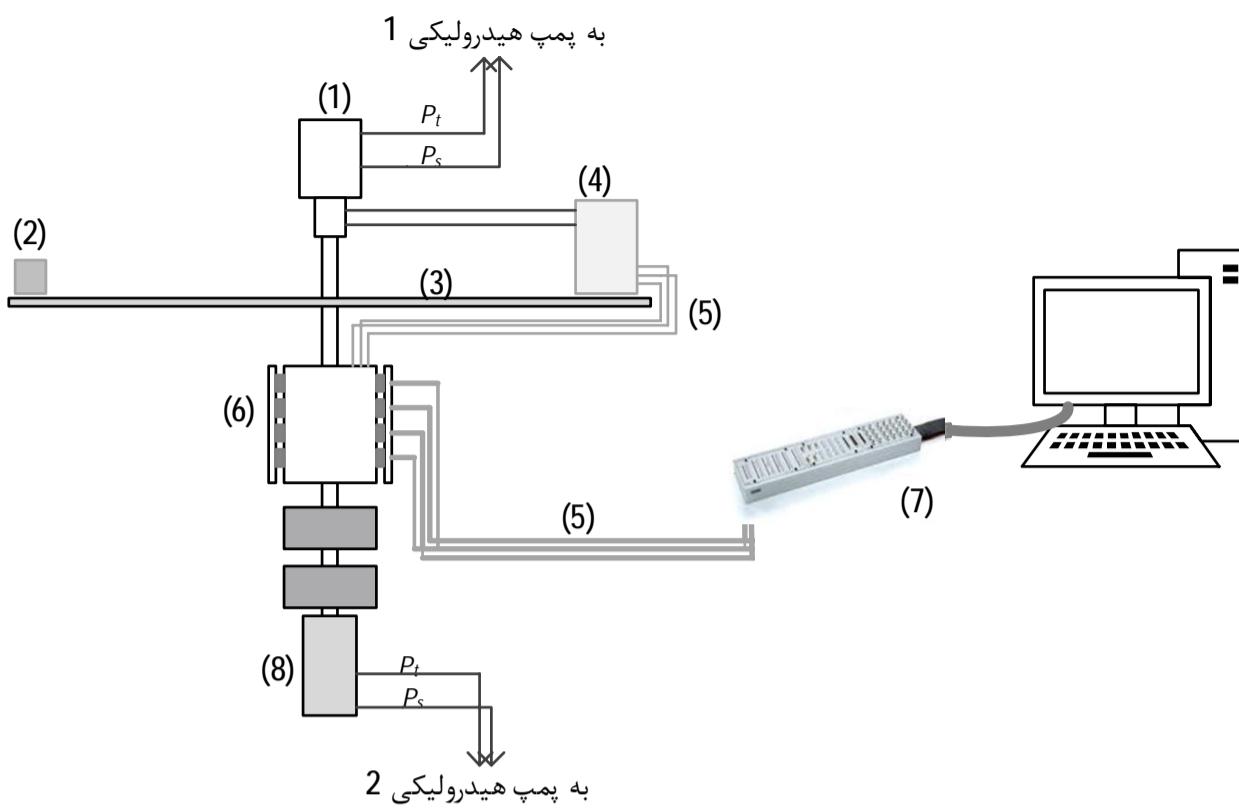
سامانه‌های الکتروهیدرولیکی که در ماہواره‌ها، هوایپیماها و ... به کار می‌روند به طور مستقیم در مقابل شتاب جانب مرکز در مسیرهای منحنی فرار می‌گیرند. همچنین شتاب پرتاپ ماہواره‌ها برای رسیدن به ارتفاع مطلوب، بر اجزای داخلی این مجموعه‌ها اثرگذار است. این شتاب در بعضی از موشک‌ها به چندین برابر شتاب جاذبه زمین نیز می‌رسد. برای مثال به گزارش ویگاه ارتش کشور روسیه موشک بالستیک اسکاندر<sup>1</sup> متعلق به این کشور، در حدود 60 m/s<sup>2</sup> شتاب می‌گیرد. [1] با افزایش سرعت پرتاپ موشک‌ها و ماہواره‌برها شتاب وارد بر اجزای آن‌ها افزایش می‌یابد. یافتن روشی برای تخمین اثرات شتاب بر عملکرد این مجموعه‌ها، و در نتیجه آن، یافتن راهکاری برای حذف اثرات نامطلوب شتاب خارجی بر مجموعه، نقش مهمی در بهبود عملکرد این سامانه‌ها دارد.

تاکنون پژوهش‌های بسیاری در زمینه مدل‌سازی سامانه‌های هیدرولیکی انجام شده است [3,2]. علاوه بر سامانه‌های هیدرولیکی، پژوهش‌های بسیاری نیز بر روی شیرهای سروو انجام شده است. مریت<sup>2</sup> [4] و والتر<sup>3</sup> [5] رفتار دینامیکی شیرهای دومرحله‌ای فلاپر - نازل را با خطی معادلات حرکت فلاپر و اسپول حول نقطه تعادل آن‌ها مدل کرده است. و شیرهای دومرحله‌ای فلاپر - نازل [7,6] مورد توجه بوده‌اند، ولی اثر شتاب خارجی بر آن‌ها بررسی نشده است. هی [8] اثر شتاب خارجی را بر روی فلاپر و اسپول در نظر گرفته است و لی اثر شتاب بر تغییر فشارهای تحریک اسپول در نظر گرفته نشده است. از آنجایی که کار هی بر مبنای مدل خطی شده از شیر فلاپر - نازل است، فشارهای تحریک همواره به اندازه مقدار تعادلی آن  $\frac{P_s}{2}$  است و شتاب اثر خود را بر نیروی جت سیال بر روی فلاپر نشان می‌دهد. همچنین به دلیل آن که سیال تراکم‌ناپذیر فرض شده است، اثر شتاب بر تغییر فشارهای تحریک دیده نشده است.

در این پژوهش، مدل شیر سروو الکتروهیدرولیک دومرحله‌ای فلاپر - نازل بر اساس عملکرد اجزای شیر و ویژگی‌های فیزیکی مجموعه انجام شده است و از خطی‌سازی نیروهای غیرخطی پرهیز شده است. عوامل غیرخطی به طور عمده خود را دینامیک فشارهای تحریک نشان می‌دهند. همچنین به دلیل اثر شتاب بر تغییر فشارهای تحریک شیر، تغییر فشارهای تحریک بر اساس تراکم‌پذیری سیال به مدل‌سازی افزوده شده است.

اثر شتاب خارجی بر هر یک از قسمت‌های شیر در نظر گرفته شده و مدل نهایی به کمک داده‌های آزمایشگاهی صحه‌گذاری شده است. برای صحه‌گذاری مدل شیر، دستگاه تولید شتاب جانب مرکز در پژوهشکده فن‌آوری - های نو دانشگاه صنعتی امیرکبیر طراحی و ساخته شده است.

1- Skander  
2- Merritt  
3- Walter  
4- He



شکل 1 طرح‌واره مجموعه آزمون شتاب: 1- رابط دوار هیدرولیکی 2- وزنه تعادل 3- خطوط انتقال سیال هیدرولیک 4- شیر الکتروهیدرولیک 5- خطوط انتقال اطلاعات حسگرها 6- رابط لغزشی 7- واسط دی‌اسپیس 8- موتور محرک دستگاه

گشتاور ناشی از جت سیال  $T_P$  و گشتاور فنر پسخوراند  $T_F$  به ترتیب در روابط 3 و 4 شرح داده شده است.

$$T_P = \frac{\pi}{4} d_f^2 (P_{S2} - P_{S1}) L_f \quad (3)$$

$$T_F = K_S (L_s \theta - x_s) L_s \quad (4)$$

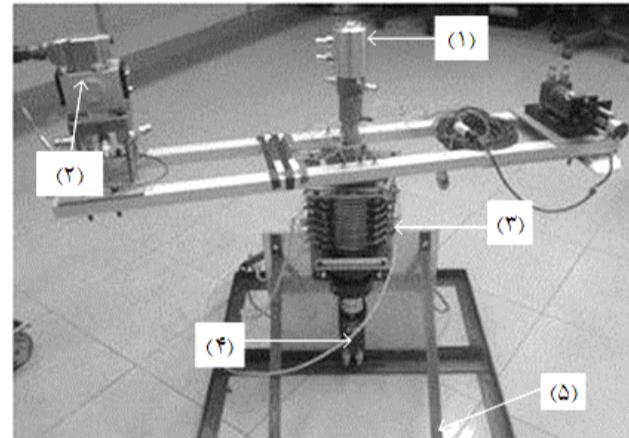
درصورتی که جریان الکتریکی وارد به شیر صفر باشد، گشتاور موتور گشتاوری نیز صفر بوده و تغییری در وضعیت فلابر ایجاد نمی‌شود. گشتاورهای دیگر وارد به فلابر نیز که با روابط (3) و (4) مشخص شده‌اند، نمی‌توانند جابه‌جایی قابل ملاحظه‌ای را در فلابر ایجاد کنند. جمله  $f_\theta d\theta/dt$  در رابطه (1)، بیان‌گر گشتاور اصطکاک تر روغن هیدرولیک بر روی فلابر است.  $K_T \theta$  گشتاور غلاف انعطاف‌پذیر را در معادله حرکت فلابر وارد می‌کند. رمان اینرسی قطبی اجزای دور است که در معادله تعادل گشتاور جایگزین جرم در معادله تعادل نیرو است.

در شیر فلابر - نازل، انحراف فلابر از حالت عمودی باعث تغییر گشودگی مجرای عبور سیال در مقابل نازل‌ها می‌شود. وابسته به جهت انحراف فلابر مجرای عبور سیال در یک سمت گشوده‌تر و در سمت دیگر تنگ‌تر خواهد شد. فاصله بین فلابر و نازل‌ها بسیار کوچک است. (در حدود  $30 \mu\text{m}$ ) در نتیجه با عبور سیال از نازل‌ها و تخلیه به منبع فشار آن افت می‌کند. در واقع ساختمان فلابر در برابر نازل‌ها به‌گونه‌ای است که یک روزنه را در مسیر حرکت سیال ایجاد می‌کند که هندسه آن وابسته به زاویه فلابر است. در نتیجه اگر از تراکم‌پذیری سیال صرف‌نظر شود و جریان سیال در محفظه تحریک پایا در نظر گرفته شود، [5] جابه‌جایی فلابر بر نیروی سیال بر فلابر اثرگذار است.

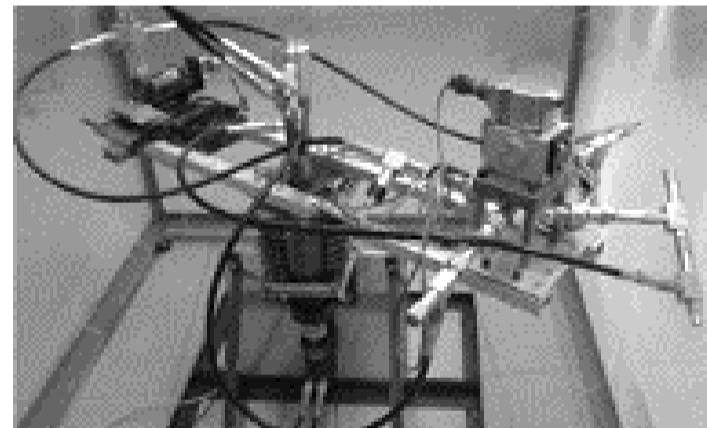
$$F_1 - F_2 = P_L A_N + 4\pi C_{df}^2 x_{f0}^2 P_L + 4\pi C_{df}^2 x_f^2 P_L - 8\pi C_{df}^2 x_{f0} P_s x_f \quad (5)$$

اگر جابه‌جایی فلابر صفر باشد رابطه (5) برابر صفر می‌شود و نیروی وارد بر فلابر و اسپول نیز صفر خواهد شد.

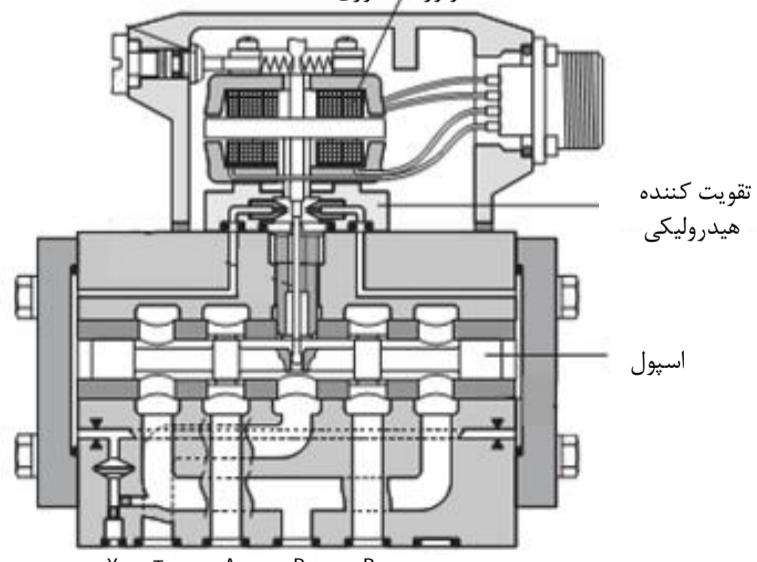
به این معنا که اگر جریان الکتریکی وارد به شیر صفر باشد، وضعیت جریان سیال خروجی از شیر و فشار درگاه‌های آن نباید دست‌خوش تغییر شوند. با این حال آزمون شیر سروو الکتروهیدرولیک فلابر - نازل در شتاب نشان می‌دهد که تغییراتی در جریان خروجی شیر و فشار درگاه‌های شیر



شکل 2 اجزای دستگاه تولید شتاب: 1- رابط دوار هیدرولیکی 2- شیر الکتروهیدرولیک 3- رابط لغزشی 4- موتور محرک دستگاه 5- پایه نگهدارنده دستگاه



شکل 3 تجهیزات هیدرولیکی نصب شده بر روی دستگاه تولید شتاب  
موتور گشتاوری



شکل 4 طرح‌واره یک شیر سروو فلابر - نازل دو مرحله‌ای [9]

گشتاوری تغییر می‌کند، در نتیجه فرمان الکتریکی به فشارهای تحریک اسپول تبدیل می‌شوند.

در یک مجموعه مکانیکی، شتاب خارجی اجزایی را که در راستای شتاب مقید نیستند، تحت تأثیر قرار می‌دهد. در نتیجه در شیر سروو الکتروهیدرولیک وقتی راستای شتاب با راستای جابه‌جایی فلابر و اسپول یکسان است، مجموعه بیشترین تأثیر را از شتاب خارجی می‌گیرد. بنابراین بررسی‌ها برای این راستای شتاب صورت گرفته است.

اثرات شتاب خارجی بر هر یک از اجزای ذکر شده در ادامه شرح داده خواهد شد.

#### 4-1- اثر شتاب خارجی بر فلابر و موتور گشتاوری

بخش دور شیر الکتروهیدرولیک شامل موتور گشتاوری، فلابر و فنر پس-خوراند می‌شود. وضعیت بخش دور با توصیف زاویه فلابر نسبت به موقعیت قائم مشخص می‌شود. (شکل 7) معادله دیفرانسیل توصیف حرکت فلابر بر حسب نیروهای وارد بر آن به صورت رابطه (1) می‌باشد. جهت مثبت زاویه فلابر و شتاب خارجی اعمالی در شکل 8 نمایش داده شده است. در این حالت شتاب خارجی به صورت نیروی مجازی در جهت مخالف شتاب خارجی به مرکز جرم اجزای دور اعمال می‌شود. توجه به این نکته اهمیت دارد که از آنجایی که برای حرکت فلابر معادله گشتاور نوشته شده است، شتاب خارجی باید به شکل شتاب زاویه‌ای در معادله قرار گیرد. در این حالت معادله دیفرانسیل فلابر علاوه بر آن که از جریان الکتریکی وارد تأثیر می‌گیرد، از شتاب خارجی نیز اثر می‌گیرد. این معادله به وسیله رابطه (6) بیان شده است.

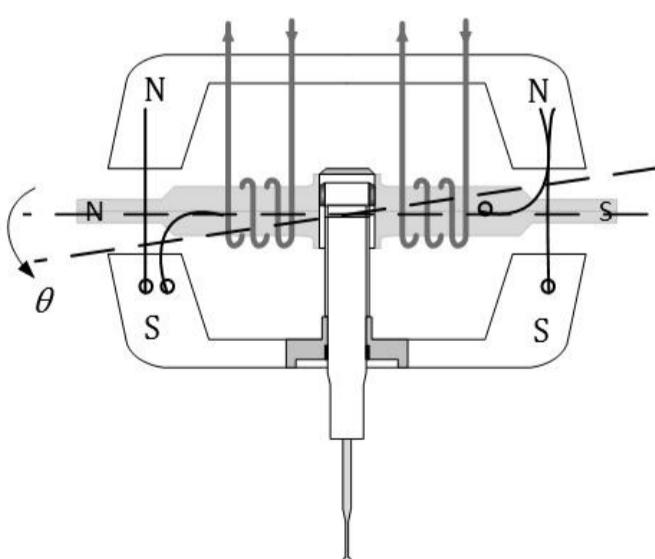
$$T - f_\theta \frac{d\theta}{dt} - K_T \theta - T_P - T_F - J \frac{a}{L_G} = J \frac{d^2\theta}{dt^2} \quad (6)$$

#### 4-2- اثر شتاب خارجی بر دینامیک اسپول

شتاب خارجی که بر اسپول اعمال می‌شود یک نیروی مضاعفی را بر معادله دینامیک حرکت اسپول اضافه می‌کند که بر اساس اصل دالامبر (اصل نیروی مجازی) می‌باشد. در نتیجه این نیروی مجازی، معادله دیفرانسیل حرکت اسپول به صورت رابطه (7) تغییر می‌کند.

$$A_s(P_{p2} - P_{p1}) = m_s \frac{d^2x_s}{dt^2} + f_s \frac{dx_s}{dt} + F_j + F_s + m_s a \quad (7)$$

جمله  $A_s(P_{p2} - P_{p1})$  در رابطه (7) بیان کننده نیروی وارد بر اسپول به وسیله فشارهای تحریک اسپول است. نیروی  $F_j$  نیروی وارد شده به اسپول در اثر تغییر تکانه سیال هنگام عبور از شیر است [10] و نیروی  $F_s$  در رابطه (7) نیروی اعمالی از طرف فنر پسخوراند بر اسپول است.



شکل 7 بخش دور شیر الکتروهیدرولیک

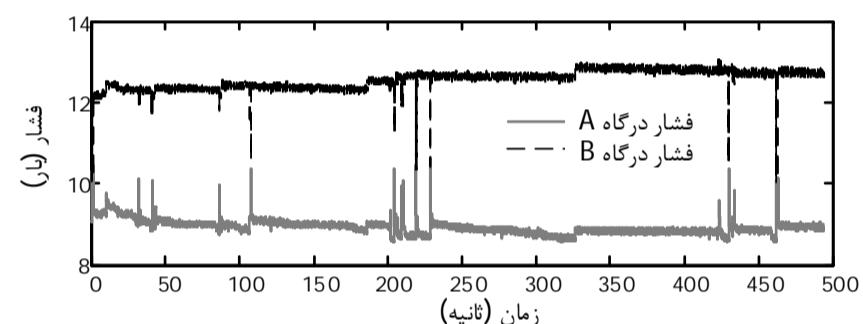
وابسته به شتاب رخ می‌دهد. این آزمون نشان می‌دهد که علاوه بر آن که جریان الکتریکی وارد به شیر به عنوان منشاء تغییر وضعیت شیر در نظر گرفته می‌شود، اثر عوامل محیطی مانند شتاب خارجی نیز باید مورد بررسی قرار گیرد.

شکل‌های 5 و 6 تغییر فشار در گاههای شیر را در برابر شتاب خارجی برای دو آزمون مختلف نشان می‌دهند.

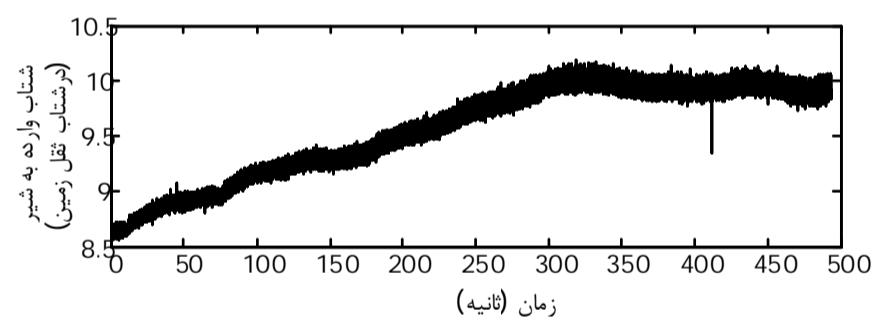
در نمودار شکل 5 همزمان با افزایش شتاب شیر، اختلاف فشار بین دو در گاه آن نیز افزایش یافته است. در نمودار شکل 6 با کاهش شتاب شیر از 1bar به 0.7bar، اختلاف فشار دو در گاه شیر از مقدار تقریبی 1bar به 0.7bar می‌رسد. اختلاف فشار ایجاد شده در دو در گاه شیر می‌تواند موجب انحراف عملگر هیدرولیکی شود و موقعیت نامطلوبی را از نظر کنترل مجموعه به وجود آورد. بنابراین شناسایی و مدل‌سازی رفتار شیر سروو الکتروهیدرولیک در حضور شتاب خارجی اهمیت دارد.

#### 4- اثرات شتاب خارجی بر معادلات دینامیکی شیر

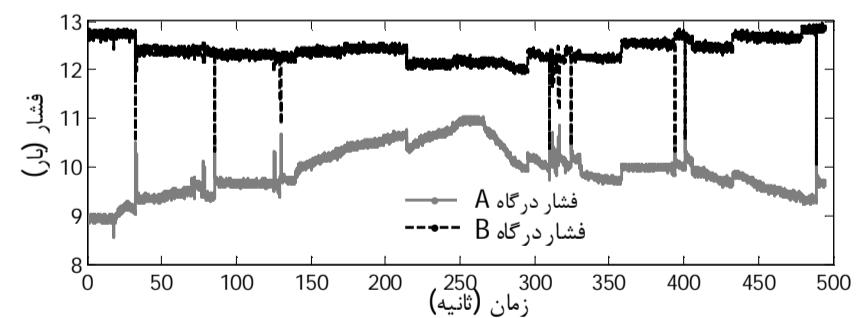
موتور گشتاوری، فرمان‌های الکتریکی را به حرکت مکانیکی تبدیل می-کند. فاصله بین فلابر و نازل در تقویت کننده هیدرولیکی با حرکت موتور



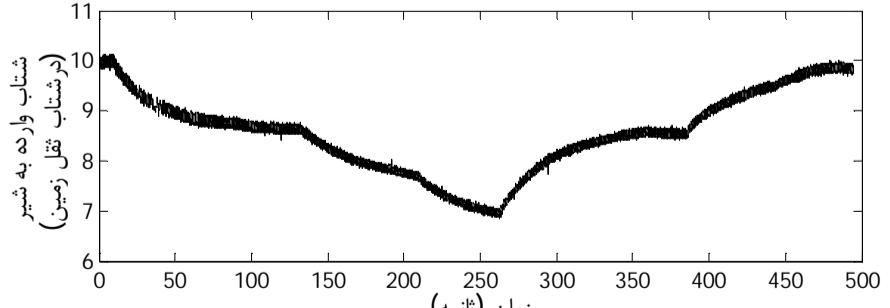
شکل 5- الف تغییر فشار در گاههای شیر در برابر شتاب خارجی



شکل 5- ب شتاب خارجی اعمال شده به شیر



شکل 6- الف تغییر فشار در گاههای شیر در برابر شتاب خارجی



شکل 6- ب شتاب خارجی اعمال شده به شیر

در اختیار دارد را محاسبه می‌کند. حرکت اسپول باعث کاهش این حجم در سمت مقابل اسپول و افزایش آن در سمت موافق حرکت اسپول شود. جریان سیال ورودی به محفظه تحریک از طریق روزنه تحریک وارد محفظه می‌شود و با عبارت  $C\sqrt{P_s - P_{p1}} + A_s \frac{dx_s}{dt}$  در دو سمت اسپول محاسبه می‌شود. بسته به جهت حرکت اسپول به جریان سیال ورودی مقداری روغن افروده شده و یا از آن کم می‌شود. چون در حالت پایای حرکت اسپول، سرعت حرکت آن صفر می‌شود، عبارت  $A_s \frac{dx_s}{dt}$  تغییر فشار تحریک اسپول را برای هر دو حالت پایا و غیر پایای شیر محاسبه می‌کند. پس از آن سیال هیدرولیک با گذر از مجرای نازل تحت تأثیر شتاب قرار می‌گیرد و از روزنه فلابر - نازل به منبع تخلیه می‌شود. در صورتی که حجم سیال ورودی به محفظه بیشتر از حجم سیال خروجی از آن باید، روغن متراکم شده و فشار آن افزایش می‌یابد و بر عکس.

مجموعه معادلات دیفرانسیل توصیف کننده رفتار هر جزء، عملکرد کلی شیر الکتروهیدرولیک را در حضور شتاب خارجی مشخص می‌کند. مدل به دست آمده به کمک نرم افزار سیمولینک 2010 شبیه‌سازی و نتایج آن با داده‌های تجربی مقایسه شده است. به منظور شبیه‌سازی عملکرد شیر الکتروهیدرولیک، مقدار پارامترهای مؤثر در عملکرد شیر، به کمک روش‌های مختلف شناسایی به دست آمده و در شبیه‌سازی مدل ارائه شده به کار گرفته شده‌اند.

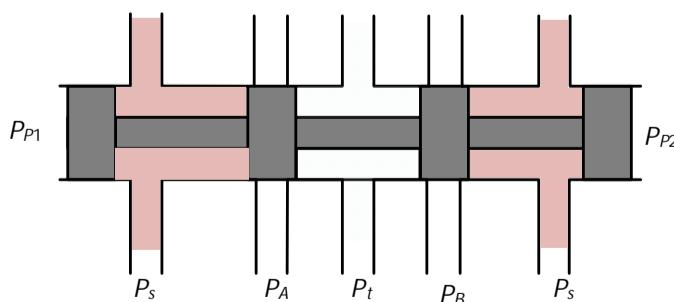
برای کم کردن اثر خطای شناسایی شیر، اطلاعات اخذ شده از حسگرهای مانند شتاب وارد بر شیر و فشارهای منبع و تغذیه، به عنوان ورودی به سامانه شبیه‌سازی وارد شده تا عملکرد مدل ارائه شده به صورت مستقل از عوامل خارجی بررسی شود و جابه‌جایی اسپول به عنوان خروجی شیر در نظر گرفته شده است.

اسپول کاملاً توسط بدنه شیر پوشیده شده است و امکان استفاده از حسگرهای موقعیت برای ثبت مقدار جابه‌جایی آن وجود ندارد. در این پژوهش، روشی برای اندازه‌گیری موقعیت اسپول به کمک حسگرهای فشار شیر طراحی شده است. وقتی درگاه‌های شیر هستند، سیال تغذیه ورودی به شیر لازم است برای رسیدن به درگاه منبع شیر، از مجرایی که به وسیله لقی بین اسپول و بدنه شیر ایجاد می‌شود، عبور کند. با معلوم بودن مقدار لقی و فشار درگاه‌های A و B شیر و اصل پایستگی حجم سیال می‌توان مقدار جابه‌جایی اسپول را محاسبه کرد. (روابط 11 و 12)

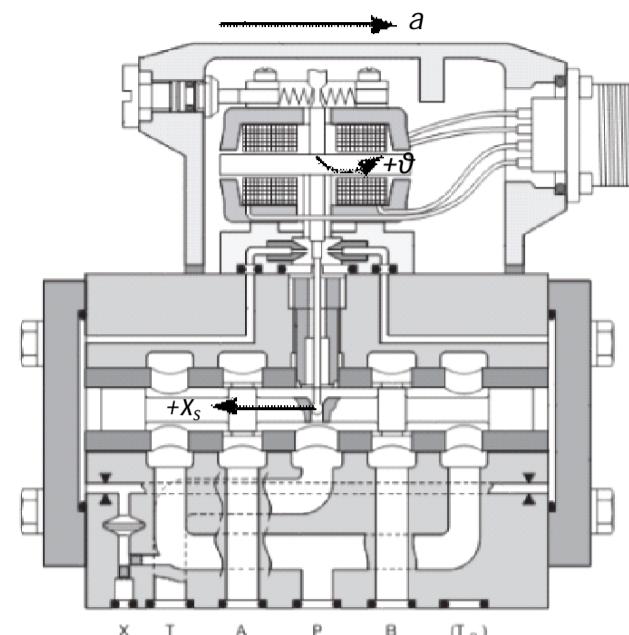
$$\begin{cases} w \cdot x_s \cdot \sqrt{P_s - P_B} = Cr_{Bt} \cdot \sqrt{P_B - P_T} \\ w \cdot x_s \cdot \sqrt{P_A - P_T} = Cr_{Ap} \cdot \sqrt{P_s - P_A} \end{cases}, P_A < P_B \quad (11)$$

$$\begin{cases} w \cdot x_s \cdot \sqrt{P_B - P_T} = Cr_{Bp} \cdot \sqrt{P_s - P_B} \\ w \cdot x_s \cdot \sqrt{P_s - P_A} = Cr_{At} \cdot \sqrt{P_A - P_T} \end{cases}, P_A > P_B \quad (12)$$

دو روابط (11) و (12)، نحوه محاسبه جابه‌جایی اسپول را به کمک فشار درگاه‌های شیر بیان می‌کند. در این روابط  $Cr_{Bt}$  و  $Cr_{At}$  به ترتیب لقی اسپول از درگاه A و B تا درگاه منبع و  $Cr_{Ap}$  و  $Cr_{Bp}$  لقی اسپول از درگاه‌های A و B تا درگاه تغذیه هستند.



شکل 10 فشارهای تحریک در دو سمت اسپول



شکل 8 جهت جابه‌جایی پیش‌فرض فلابر و اسپول

### 3-4- اثر شتاب خارجی بر فشارهای تحریک اسپول و نیروی جت سیال

شکل 9 یک تقویت‌کننده هیدرولیکی فلابر - نازل را نشان می‌دهد. با توجه به ساختار شیر، فشارهای تحریک اسپول در اثر عبور سیال از دو روزنه متواالی ایجاد می‌شود. تغییر حجم سیال در عبور از این دو روزنه اساس تغییر فشار تحریک اسپول است. علاوه بر تغییر فشار تحریک به دلیل تغییر حجم سیال در محفظه تحریک، حرکت سیال در مجراهای هم‌راستا با شتاب خارجی، نیز باعث تغییر فشار سیال بر مبنای رابطه برنولی (8) می‌شود.

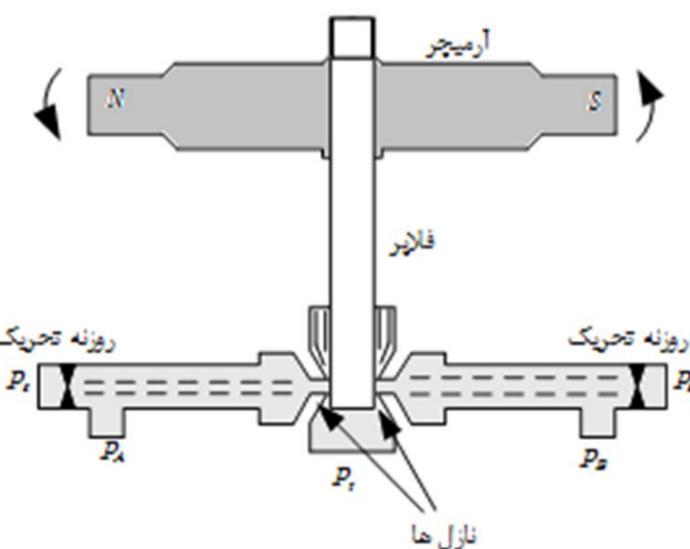
$$P_1 + \frac{1}{2}\rho V_1^2 + \rho z_1 a = P_2 + \frac{1}{2}\rho V_2^2 + \rho z_2 a \quad (8)$$

رابطه برنولی در حقیقت معادله تعادل انرژی است که مجموع انرژی سیال در هر نقطه از یک سامانه پایستار ثابت است. فشار و شتاب سیال انرژی پتانسیل آن هستند و سرعت جریان سیال انرژی جنبشی ذرات سیال را بیان می‌کند. با در نظر گرفتن عوامل مؤثر در تغییر فشارهای تحریک اسپول، معادله دیفرانسیل تغییر فشارهای تحریک برای دو سمت مقابل و موافق حرکت اسپول به صورت روابط (9) و (10) بیان می‌شود. (شکل 10)

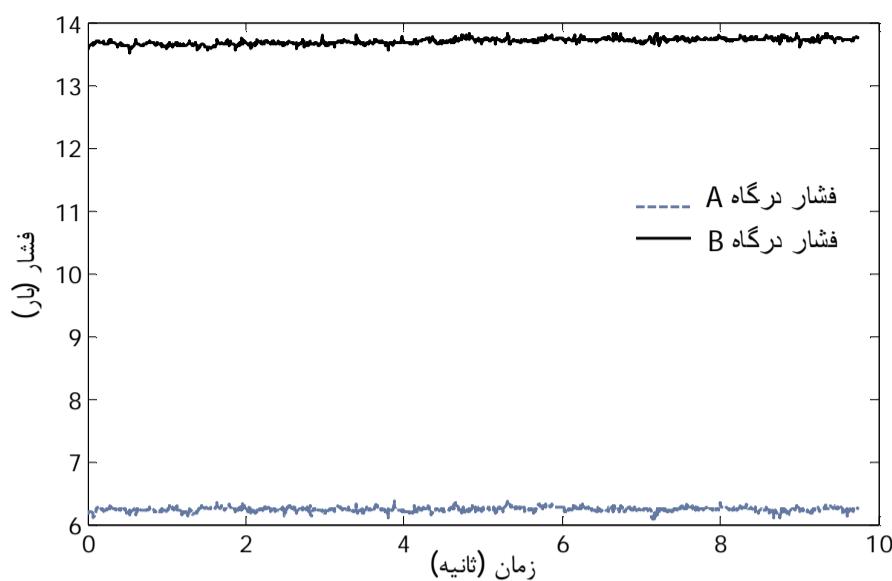
$$\frac{dP_{p1}}{dt} = \frac{\beta}{iV - A_s x_s} \left( C\sqrt{P_s - P_{p1}} + A_s \frac{dx_s}{dt} - K(x_i - x_f) \right) \times \sqrt{P_{p1} - \rho a l_n - P_T} \quad (9)$$

$$\frac{dP_{p2}}{dt} = \frac{\beta}{iV + A_s x_s} \left( C\sqrt{P_s - P_{p2}} - A_s \frac{dx_s}{dt} - K(x_i + x_f) \right) \times \sqrt{P_{p2} + \rho a l_n - P_T} \quad (10)$$

تغییر فشارهای تحریک اسپول با فرض تراکم‌پذیری سیال هیدرولیک نوشته شده است. دو عبارت  $iV + A_s x_s$  و  $iV - A_s x_s$  حجمی که سیال تحریک



شکل 9 تقویت کننده هیدرولیکی فلابر - نازل

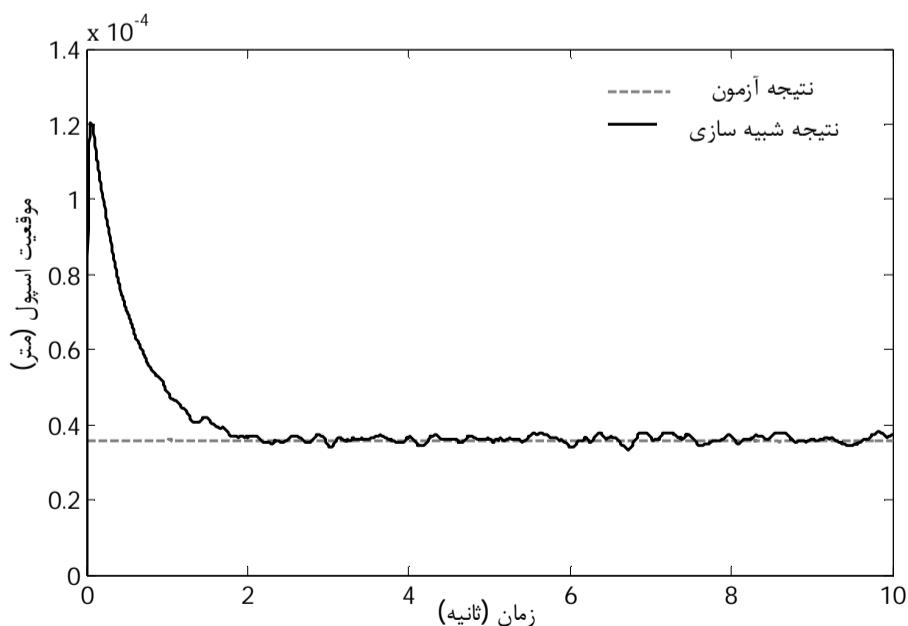


شکل 11- d اختلاف در فشار درگاه‌های شیر - شتاب وارد 9 برابر جاذبه زمین

بخش بزرگنمایی شکل 11- الف نشان می‌دهد که جابه‌جایی اسپول در دو حالت شبیه‌سازی و حاصل از آزمون دارای اغتشاش هستند. به دلیل آن که اطلاعات به دست آمده از حسگرها وارد روند شبیه‌سازی می‌شوند، اغتشاشی که بر اطلاعات حسگری اثرگذاشته است در روند محاسبه عددی موقعیت اسپول تقویت شده و با مقدار بیشتری در خروجی شبیه‌سازی ظاهر می‌شود.

شکل 12 رفتار شیر را در آزمون و شبیه‌سازی در شتاب 9 نشان می‌دهد. هم چنین رفتار شیر در آزمون عملی و شبیه‌سازی در شتاب 6g در شکل 13 نمایش داده شده است.

با وجود آن که در آزمون شتاب جابه‌جایی اسپول بسیار ناچیز است، با این حال اختلاف فشار ایجاد شده بین دو درگاه آن قابل ملاحظه است. به این ترتیب که برای شتاب 9g بیش از 10 bar اختلاف فشار ثبت شده است. این میزان اختلاف فشار برای آزمون شتاب 6g به مقدار 3 bar می‌رسد. مقدار اثر شتاب خارجی بر اختلاف فشار درگاه‌های شیر قطعاً به ساختار هندسی شیر سروو، لقی‌ها و نواحی مرده آن بستگی دارد. اختلاف فشار زیاد ایجاد شده در شتاب 9g به دلیل آن است که درگاه‌های شیر تحت این شتاب در آستانه گشودگی قرار دارند و فشار درگاه B به فشار تغذیه و فشار درگاه A به فشار منبع میل کرده‌اند.

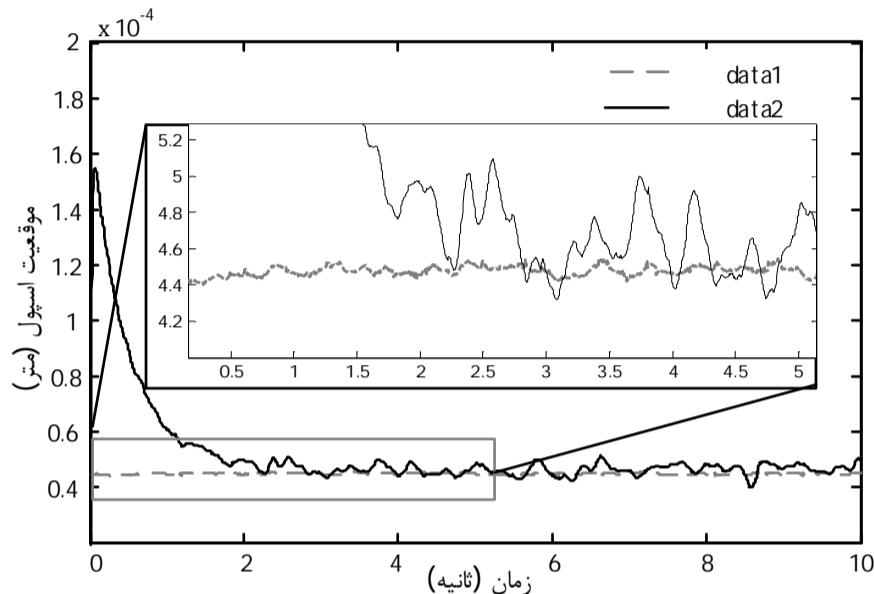


شکل 12- الف جابه‌جایی اسپول در دو حالت آزمون و شبیه‌سازی-شتاب وارد 7 برابر جاذبه زمین

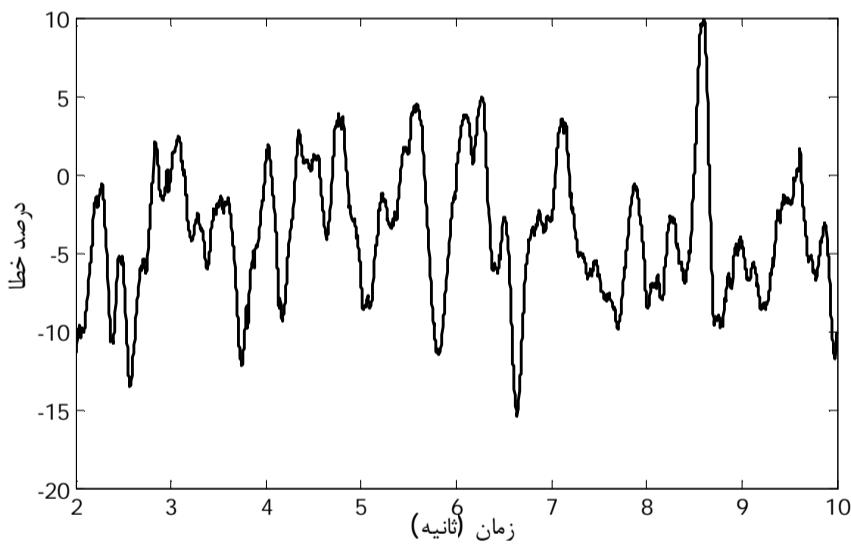
##### 5- صحه‌گذاری مدل شیر با داده‌های تجربی

آزمون شیر الکتروهیدرولیک به کمک دستگاه تولید شتاب، برای شتاب‌های مختلف اعمال شده به شیر انجام گرفته است. مدل به دست آمده برای شیر، توصیف نسبتاً دقیقی را از رفتار شیر ارائه می‌دهد. در ادامه خروجی شبیه‌سازی مدل در کنار خروجی آزمون شیر برای شتاب‌های مختلف اعمال شده به سیستم رسم شده است. شکل 11 صحه‌گذاری مدل را در شتاب  $g = 88/29 \frac{m}{s^2}$  نشان می‌دهد.

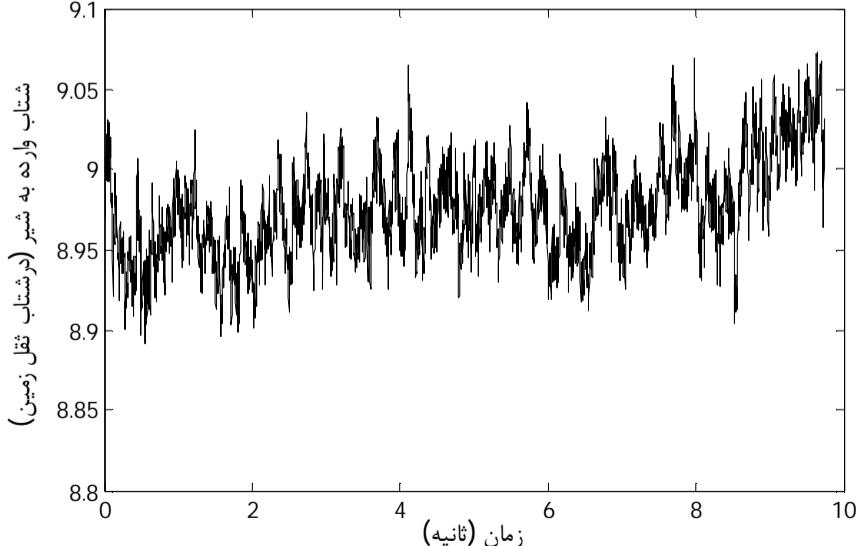
به دلیل آن که خروجی شیر در آزمون از ناحیه گذرا عبور کرده است و به وضعیت پایا رسیده است، ثانیه‌های اول شبیه‌سازی با داده اخذ شده از آزمون تفاوت دارد و این بخش‌ها در شبیه‌سازی معرف رفتار گذرا شیر در حضور شتاب هستند.



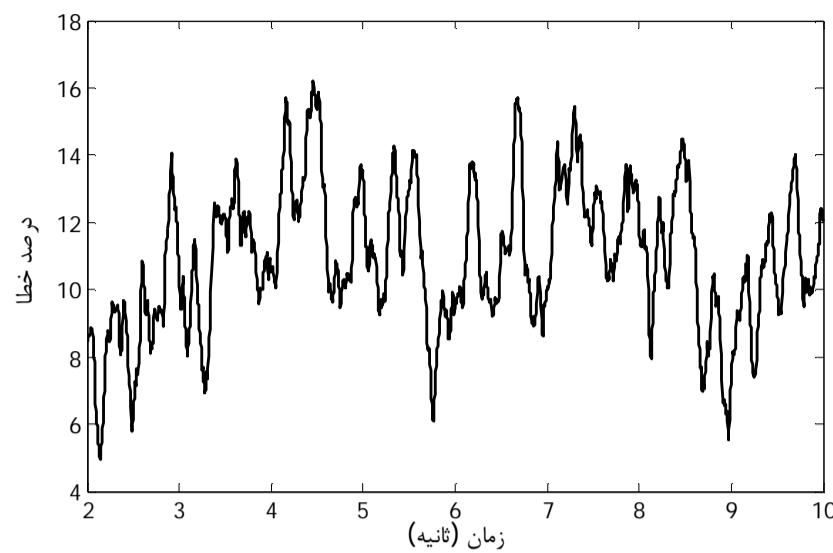
شکل 11- الف جابه‌جایی اسپول در دو حالت آزمون و شبیه‌سازی-شتاب وارد 9 برابر جاذبه زمین



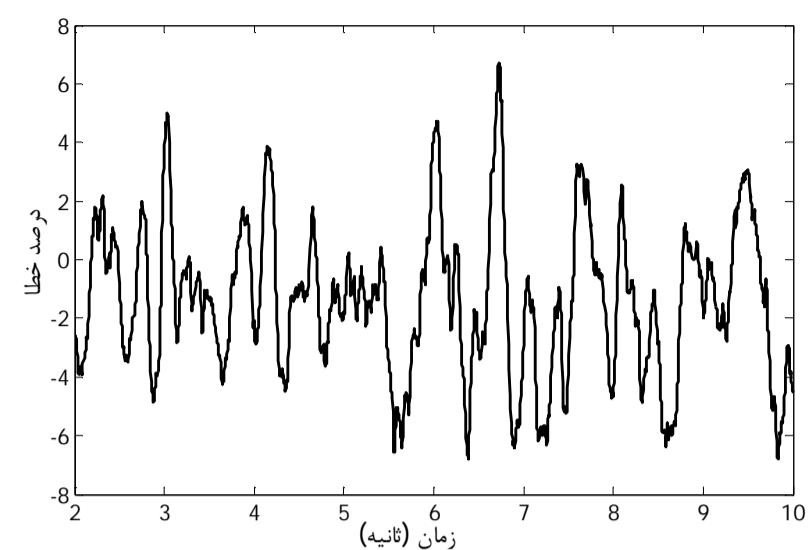
شکل 11- ب درصد خطای تعیین موقعیت اسپول شتاب وارد 9 برابر جاذبه زمین



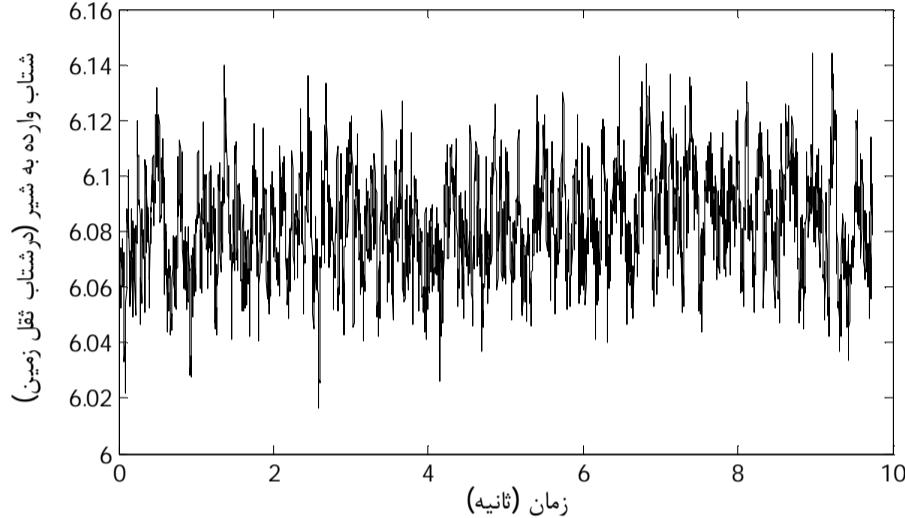
شکل 11- ج شتاب وارد به شیر



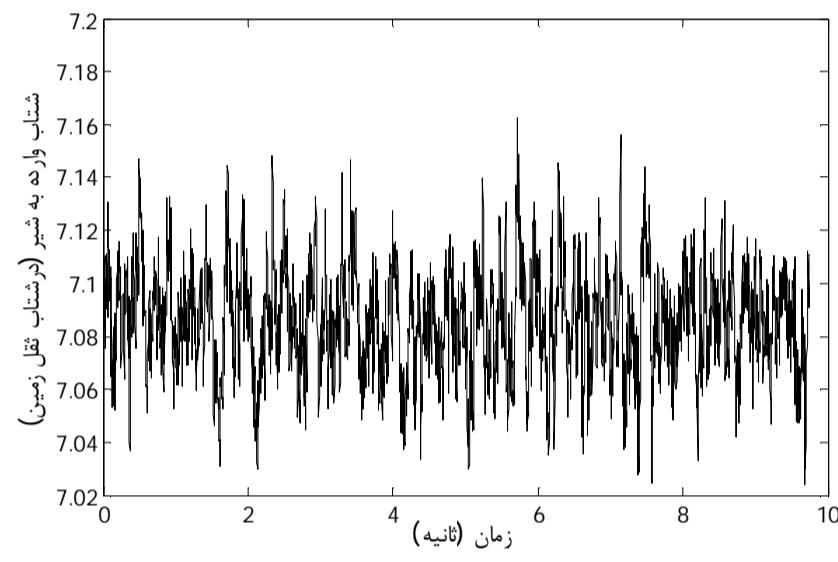
شکل 13- ب درصد خطای تعیین موقعیت اسپول-شتاب واردہ 6 برابر جاذبه زمین



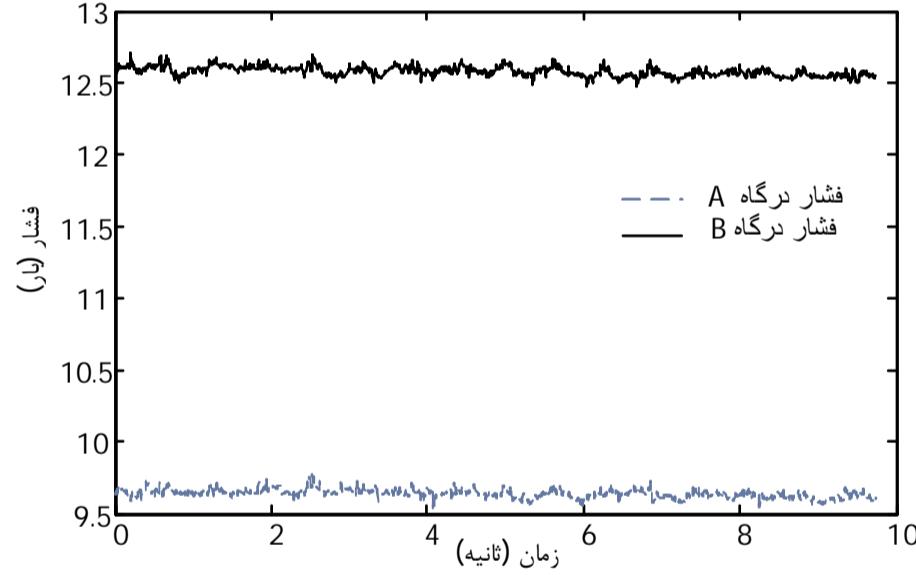
شکل 12- ب درصد خطای تعیین موقعیت اسپول-شتاب واردہ 7 برابر جاذبه زمین



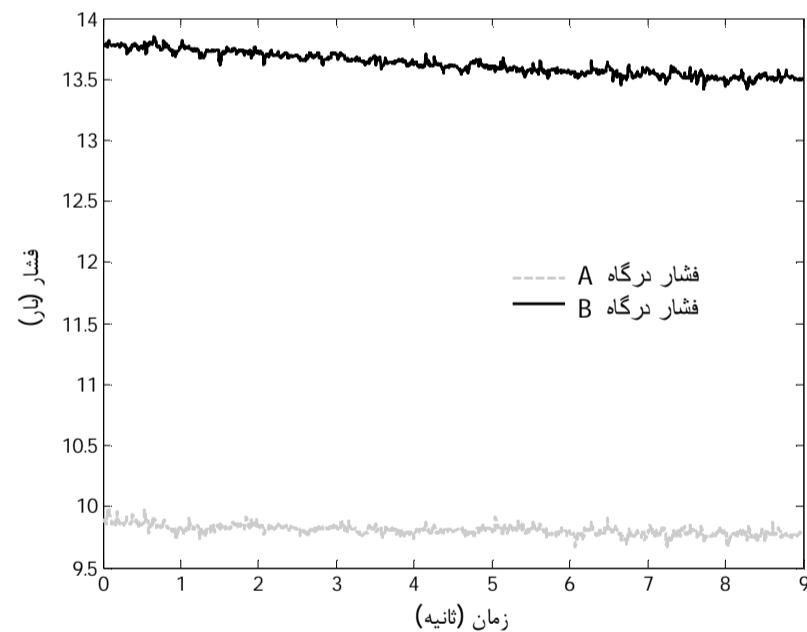
شکل 13- ج شتاب واردہ به شیر



شکل 12- ج شتاب واردہ به شیر



شکل 13- د اختلاف در فشار درگاه‌های شیر-شتاب واردہ 6 برابر جاذبه زمین



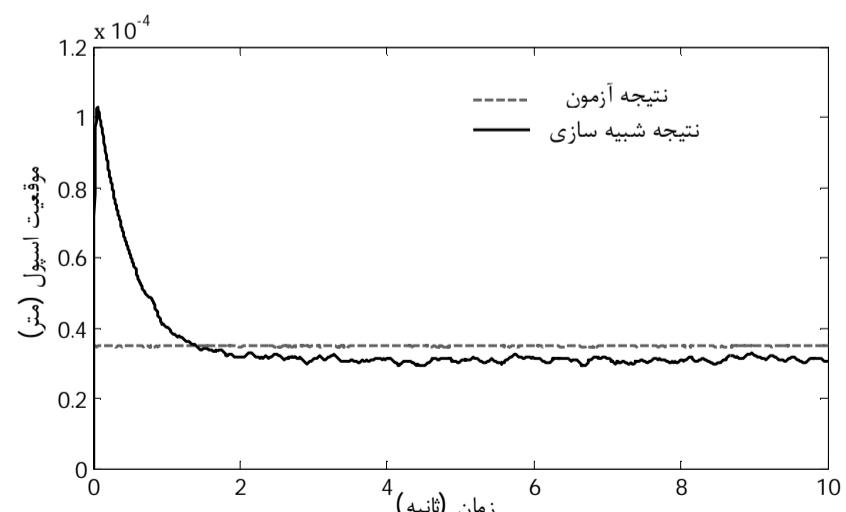
شکل 12- د اختلاف در فشار درگاه‌های شیر-شتاب واردہ 7 برابر جاذبه زمین

## 6- نتیجه‌گیری

در این پژوهش مدل جدیدی برای توصیف رفتار شیر الکتروهیدرولیک در حضور شتاب ارائه شده است. پژوهش‌های گذشته برای مدل‌سازی شیرهای الکتروهیدرولیک [7,6] با صرف‌نظر از اثر شتاب خارجی انجام شده‌اند.

نمودارهای ارائه شده در بخش صحه گذاری که رفتار شیر در دو حالت شبیه‌سازی و آزمون شتاب را نشان می‌دهند، بیان می‌کنند که مدل دینامیکی غیرخطی مبتنی بر رفتار اجزای شیر به خوبی عملکرد شیر را در شتاب توصیف می‌کند. این در حالی است که در پژوهش‌های پیشین [8] علاوه بر صرف نظر از تراکم پذیری سیال، مدل خطی برای توصیف رفتار شیر در شتاب ارائه شده است. مدل غیر خطی به خوبی نحوه تأثیر شتاب را بر هر یک از بخش‌های شیر، مشخص می‌کند.

به دلیل رسیدن شیر به حالت پایای خود در آزمون شتاب، در ثانیه‌های اولیه، شبیه‌سازی توصیف مناسبی از رفتار شیر را ارائه نمی‌دهد.



شکل 13- ۱۳- الف جابه‌جایی اسپول در دو حالت آزمون و شبیه‌سازی-شتاب واردہ 6 برابر جاذبه زمین

قطر نازل (m)	$d_f$	بهبود شرایط هندسی شیر می‌تواند در بی‌اثر نمودن شتاب خارجی، مؤثر باشد.
ضریب اصطکاک تر اسپول (Nms/rad)	$f_s$	به دلیل بالا رفتن اختلاف فشار بین درگاه‌های شیر، شتاب خارجی می-
ضریب اصطکاک تر فلابر (Nms/rad)	$f_\theta$	تواند باعث تحریک ناخواسته عملگر هیدرولیکی شود. به همین دلیل لازم است رفتار شیر در حضور شتاب خارجی کنترل شود.
طول مجرای نازل (m)	$l_n$	
جرم اسپول (kg)	$m_s$	
عرض درگاه شیر (m)	$w$	
جا به جایی انتهای فلابر (m)	$x_f$	<b>7 - فهرست عالیم</b>
گشودگی اولیه فلابر - نازل (m)	$x_i$	مساحت اسپول ( $m^2$ )
جا به جایی اسپول (m)	$x_s$	$A_s$
علائم یونانی		بهره فشار - جریان روزنہ تحریک
مدول بالک روغن هیدرولیک (Pa)	$\beta$	$C$
چگالی روغن ( $kg/m^3$ )	$\rho$	لقی اسپول از درگاه A تا تغذیه
زاویه انحراف فلابر (rad)	$\theta$	$Cr_{Ap}$
8 - تقدیر و تشکر		لقی اسپول از درگاه A تا منبع
نویسنده اول تشکر خود را از مسئول آزمایشگاه رباتیک پژوهشکده فن‌آوری-های نو، به دلیل همکاری سازنده ایشان در انجام آزمون شتاب شیر، اعلام می‌دارد.		لقی اسپول از درگاه B تا تغذیه
9 - مراجع		لقی اسپول از درگاه B تا منبع
[1] <i>Military Russia</i> 10 June 2015; , <a href="http://militaryrussia.ru/blog/index-0-1.html">http://militaryrussia.ru/blog/index-0-1.html</a>		حجم اولیه سیال محفظه تحریک ( $m^3$ )
[2] K., Ziae and N. Sepehri, Modeling and identification of electrohydraulic servos. <i>Mechatronics</i> , Vol. 10, No. 7, pp. 761-77, 2000.		$iV$
[3] W., Kemmetmüller, S. Müller, and A. Kugi, Mathematical modeling and nonlinear controller design for a novel electrohydraulic power-steering system. <i>Mechatronics</i> , IEEE/ASME Transactions on, Vol. 12, No. 1, pp. 85-9., 2007.		ممان اینرسی قطبی موتور گشتاوری ( $N \cdot m \cdot s^2$ )
[4] H.E. Merritt, <i>Hydraulic control systems</i> . 1967: John Wiley & Sons.		$J$
[5] R.B.,Walters, <i>Hydraulic and electric-hydraulic control systems</i> . Springer. 2000.		ضریب هندسی فلابر - نازل ( $m^2/Pa^{\frac{1}{2}}$ )
[6] M.G.,Rabie, <i>Fluid power engineering</i> . McGraw-Hill New York. 2009.		$K$
[7] S.J.,Lin, and A. Akers, A Dynamic Model of the Flapper-Nozzle Component of an Electrohydraulic Servovalve. <i>Journal of Dynamic Systems, Measurement, and Control</i> , Vol. 111, No. 1, pp. 105-109. 1989.		سختی غلاف انعطاف‌پذیر ( $N/m$ )
[8] Y.B., He, P.S.K. Chua, and G.H. Lim, Performance Analysis of a Two-Stage Electrohydraulic Servovalve in Centrifugal Force Field. <i>Journal of Fluids Engineering</i> . Vol. 125, No. 1, pp. 166-170. 2003		$K_T$
[9] Moog, <i>Servo Control Valves</i> , in D631; Accessed 10 June 2015; <a href="http://www.moog.com/products/servovalves-servo-proportional-valves/">http://www.moog.com/products/servovalves-servo-proportional-valves/</a>		سختی فر پسخوراند ( $N/m$ )
[10] B.R., Munson, D.F. Young, and T.H. Okiishi, <i>Fundamentals of fluid mechanics</i> .: New York. 1990.		$K_S$
		طول فلابر (m)
		$L_f$
		طول فر فلابر و فر پسخوراند (m)
		$L_s$
		فشار درگاه A شیر (Pa)
		$P_a$
		فشار درگاه B شیر (Pa)
		$P_b$
		فشار تحریک مقابله اسپول (Pa)
		$P_{P1}$
		فشار تحریک موافق اسپول (Pa)
		$P_{P2}$
		فشار تغذیه شیر (Pa)
		$P_s$
		فشار سکون جت سیال موافق فلابر (Pa)
		$P_{S1}$
		فشار سکون جت سیال مقابله فلابر (Pa)
		$P_{S2}$
		فشار منبع شیر (Pa)
		$P_T$
		گشتاور موتور گشتاوری ( $N \cdot m$ )
		$T$
		گشتاور فر پسخوراند ( $N \cdot m$ )
		$T_F$
		گشتاور جت سیال ( $N \cdot m$ )
		$T_P$
		شتاب خارجی ( $m/s^2$ )
		$a$