



# کنترل بهینه چندمتغیره جریان سوخت رسانی و IGV توربین گازی با استفاده از طراحی کنترلر PID-PSO در شرایط آلوده به نویز

مجبی حسنلو<sup>۱</sup>

۱- دانشجوی کارشناسی ارشد، کارشناس ارشد مهندسی مکانیک، گرایش طراحی کاربردی، دانشکده مکانیک، دانشگاه گیلان  
ba@gmail.com \*

چکیده	اطلاعات مقاله
کنترل جریان سوخت رسانی و IGV توربین گازی با استفاده از طراحی کنترلر PID در شرایط آلوده به نویز موضوع مورد بحث و بررسی این مقاله می باشد. امروزه بدلیل افزایش نقش لاینفک توربین های گازی در تولید انرژی و بهره وری در صنایع مختلف، محققان را بر آن داشت که پارامترهای فیزیکی مختلفی از عملکرد سیستم توربین را به بحث بکشانند و بتوانند با پیچیده تر نمودن مدل های ریاضی سیستم، واقعیت موضوع را به تصویر کشانده و بالطبع راندمان کاری توربین های گازی را افزایش دهند. پارامترهای مهم جریان سوخت رسانی و ورق راهنمای ورودی یا همان IGV بعنوان پارامترهای حیاتی در میزان افزایش یا کاهش بهره وری سیستم توربین گازی میتواند در توان تولیدی سیستم تاثیرگذار باشد. در این پژوهش یک سیستم توربین گازی را در حوزه فرکانس به بررسی کنترل چندمتغیره پارامترهای بیان شده با استفاده از کنترلر PID ارائه کرده ایم. از آنجایی که سیستم ها در واقعیت با نویز همراه هستند برآن شدیم که شرایط عملکردی سیستم را در شرایط آلوده به نویز و اغتشاش شبیه سازی نموده ایم بطوریکه بتوانیم با طراحی ضرایب کنترلر PID بصورت سعی و خطاء، توان و دمای گاز خروجی را به مقادیر نامی خود برسانیم که این خود بیانگر ردیابی پارامترها از میزان مرجع خود می باشد.	مقاله پژوهشی کامل دیافت: ۱۹ مرداد ۱۳۹۸ پذیرش: ۴ آذر ۱۳۹۸ ارائه در سایت: ۲۵ آذر ۱۳۹۸
<b>کلیدواژگان</b>	کنترل چند متغیره توربین گازی PID نویز و اغتشاش

## Multivariable Optimal Control of Fuel inlet and IGV Parameters of Gas Turbine via PID-PSO Controller in presence of Noise

M.Hasanlu<sup>1\*</sup>

1- Ms Graduated of Mechanical Engineering, University of Guialn, Rasht, Iran.

\* ba@gmail.com

### Article Information

Original Research Paper  
Received 10 August 2019  
Accepted 25 November 2019  
Available Online 16 December 2019

### Keywords

Multivariable Control  
Gas Turbine  
PID Controller  
Noise and Disturbance

### ABSTRACT

Multivariable control of fuel inlet (FI) and inlet gas vane (IGV) parameters of gas turbine via PID controller in presence of noise, that is discussed in this paper. Nowadays, there is undoubtedly main rules(energy harvesting and high efficiency) of gas turbine in various industries. Researchers think and discover about different physical parameters of gas turbine. So, they can present model of complicate gas turbine in order to model should be near reality structure and also gas turbine model has more perfect features. Therefore, fuel FI and IGV are critical parameters for increasing and decreasing efficiency of system of gas turbine, where are effected on power system. In this research, we are modeling and simulating gas turbine in frequency and time domains respectively, for controlling FI and IGV parameters based on PID controller in existence of noise signals. PID coefficients are determined on trial and error approach, in order to system preserve or track its velocity, power and temperture of outlet gas in nominal and refernce values.

Please cite this article using:

M.Hasanlu, Multivariable Optimal Control of Fuel inlet and IGV Parameters of Gas Turbine via PID-PSO Controller in presence of Noise, *Journal of Mechanical Engineering and Vibration*, Vol. 10, No. 3, pp. 31-38, 2019 (In Persian)

برای ارجاع به این مقاله از عبارت ذیل استفاده نمایید:

میباشدند که در مساله‌ی بهینه سازی LQG جای میگیرند. در واقع با فرض ساختار کنترلی مشخص(برای مثال PID)، تابع هزینه‌ی LQG همراه با وزن دهی انجام شده مینیمم میشود. مقالات متعددی برای شبیه سازی توربین‌های گازی به کار گرفته شده است که از آن جمله می‌توان به مقاله [1,2] برای اعمال بر توربین‌های گازی صنعتی و [3-4] برای اعمال بر موتور هوایی غیر نظامی اشاره کرد. روش‌های مدلسازی مختلفی برای توربین‌های گازی ارائه شده است که از آن جمله می‌توان مدل‌هایی همچون مدل دینامیکی ژنراتور توربین گازی با استفاده از گراف مرتبه‌ی [5]، مدلسازی غیر خطی توربین گازی تک محور با کاربرد در تولید توان و خطی سازی در نقاط کار مختلف [6] و مدلسازی بر پایه تخمین مدل NARMAX شبکه عصبی [7] و [8] اشاره نمود. همچنین، روش‌های کنترل مختلفی برای کنترل اجزای توربین‌های گازی بکار گرفته شده است که از آن جمله می‌توان به روش‌هایی چون روش طراحی کنترلر نایکوئست معکوس [9]، روش طراحی الگوریتم PSO با هدف بهینه کردن پارامترهای کنترلر PID [10]، طراحی کنترلر خطی همچون کنترلر LQ [11] و کنترلر سروو LQ برای تعقیب یک سیگنال LQG/LTR [12] و طراحی سیستم کنترل مقاوم [13] و روش طراحی منترلر غیر خطی و تعمیم یافته و بلوکی بر پایه‌ی لیاپانف [14] و روش طراحی کنترلر چند متغیره با استفاده از الگوریتم ژنتیک چند هدفه MOGAS [15]، روش طراحی کنترل PI فازی به همراه الگوریتم ژنتیک تطبیقی برای بهینه سازی بهره‌ها [16] و کنترلر تغذیه توربین گازی برای منطق فازی [17] و روش طراحی کنترلر مقاوم ساختار ساده شده با استفاده از دیسک‌های گرشگارن سیستم [18] اشاره نمود. بیش از ۹۵ درصد کنترلرهای موجود در سیستم صنعتی، از نوع PID میباشدند، از این رو روش‌ها و ایده‌های متنوعی همچون روش‌های تنظیم پاسخ زمانی (مثل روش زیگلر نیکولز و ...) و روش‌های تنظیم بر پایه یعملکرد حوزه فرکانسی (کتل روش نایکوئست و ...) و روش‌های طراحی مدرن کنترلی همچون روش LQG برای طراحی این نوع کنترلرهای ارائه شده است. یکی از روش‌های ارائه شده در این زمینه، روش طراحی

## ۱- مقدمه

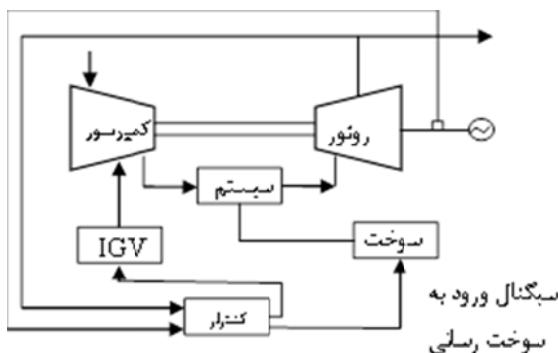
توربین‌های گازی از مهمترین و پرکاربردترین محرك‌های اصلی در سیستم حمل و نقل، نظیر هوایپیما و ماشین‌ها میباشند. علاوه بر این، توربین‌های گازی کاربرد وسیعی در زمینه سیستمهای قدرت و ژنراتورها دارند. یک شاخه قدیمی در مهندسی، تحقیق درباره‌ی رفتار حالت ماندگار توربین گازی، بر حسب مشخصه‌های استاتیک توربین گازی میباشد. جزئیات حالت ماندگار مدل یک توربین گازی در یک نقطه‌ی گازی کمک مشخص در فهم رفتار دینامیکی یک توربین گازی کمک می‌کند. این نوع مدل‌ها، بر پایه مشخصات اجزای موتور می‌باشند و مشخصات اجزای موتور نیز، از طریق محاسبات مقدماتی با اندازه‌گیری‌ها قابل دستیابی است. این نوع مدل‌ها، به وسیله‌ی روش‌های مختلفی توصیف شده است. همانطور که میدانید، بیش از ۹۵ درصد کنترلرهای موجود در سیستم صنعتی، از نوع PID میباشد، در نتیجه شایسته است پژوهش‌هایی در زمینه‌ی روش‌های طراحی و بهینه سازی این دسته از کنترلرهای همچنین میزان مقاوم بودن و در عین مقاوم سازی بیشتر آنها ضمن بهینه بودن عملکردشان انجام پذیرد. در صنایع فرآیندی، سه دسته روش برای طراحی کنترل کننده وجود دارد:

۱. تنظیم پاسخ زمانی: نقطه‌ی آغاز برای این دسته، کارهای انجام شده توسط Ziegler and Nichols (۱۹۴۲) میباشد که با استفاده از پاسخ پله زمانی و مشخصات آن، پارامترهای مربوط به کنترل حاصل میشود.

۲. روش‌های بهینه سازی حوزه زمانی: مفهوم انتخاب ظرایب کنترلر به شرطی که تابع هزینه انتگرالی را مینیمم کند، گویند و در قالب‌هایی مثل LAE تعریف میشوند.

۳. عملکرد حوزه‌ی فرکانسی: انتخاب پارامترهای کنترل کننده به صورتی که حد فاز و حد بهره و مفاهیم مرتباً با آنها، شرایط خاصی را ارضا کنند.

روش‌های کنترل کننده مدرن مطرح شده: امروزه یک سری قالب‌های کاری جدید مطرح شده که در مساله‌ی بهینه ساری اهداف متفاوتی نیز دنبال میشوند: ترکینگ و رودی فرکانس، حذف اغتشاش بار و نویز اندازه‌گیری شده جزو این اهداف



شکل ۳: بلوک دیاگرام مکانیکی توربین گازی

حال برای گویاتر شدن مدل ریاضی بلوک دیاگرام شکل ۳ به ارائه شکل ۴ که بلوک دیاگرام دینامیکی توربین گازی را توضیف نماید، می پردازیم.

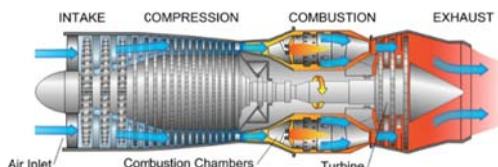
کنترلر ساختار محدود PID بر پایه مینمم سازیتابع هزینه تعريف شده، همچون تابع هزینه LQG می باشد [19-23]. در این روش، تابع هزینه تعريف شده، شامل دو بخش وزن دهی خطای کنترلی و عمل کنترلی میباشد که با تنظیم هر کدام از این ضرایب وزن دهی، ضرایب مطلوب کنترلر PID بدست می آید.

**۲- مدلسازی**  
مراجع مختلف مدل های مختلفی از توربین های گازی مورد بررسی قرار دادند. در این پژوهش مدل روئن<sup>۱</sup> ارائه شده است.



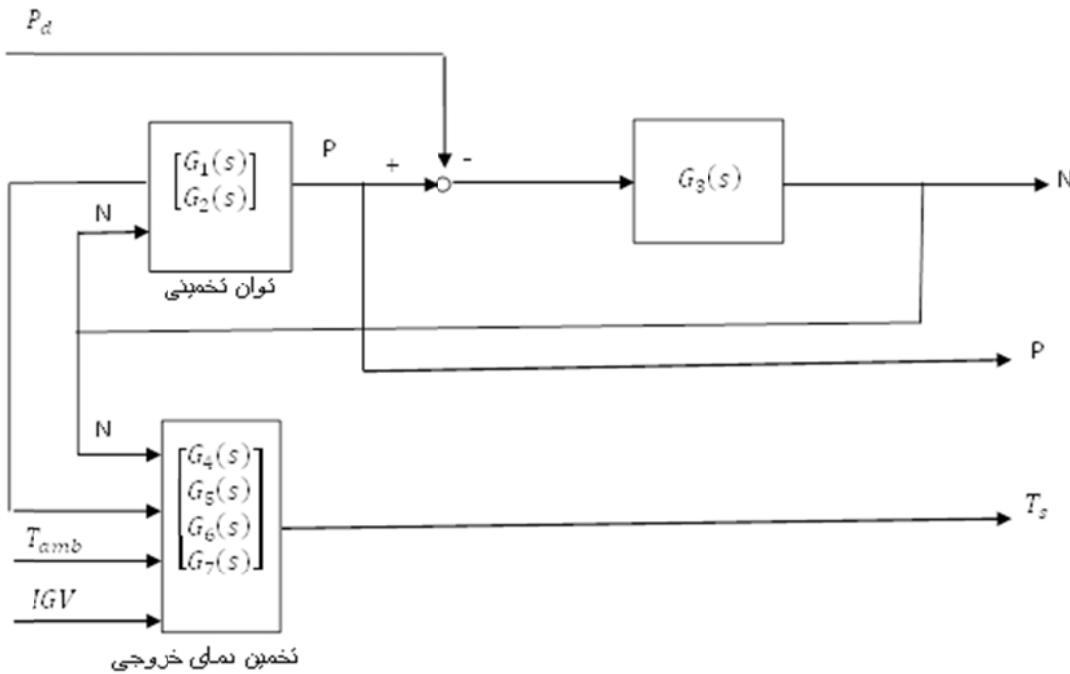
شکل ۱: مدل واقعی توربین تک محوره

مدل توربین گاز شامل محفظه احتراق و کمپرسور جریان محوری چند مرحله ای که به ژنراتور الکتریکی اتصال یافته است. گرم نگه داشتن بویلر از خروجی استفاده شده است. بنابراین گرم نگه داشتن توسط پره راهنمای که در مسیر ورودی هوا کمپرسور قرار گرفته است، کنترل میشود. حال براساس توضیحات گفته شده بلوک دیاگرام مدل کنترلی بصورت شکل زیر قابل بازگو می باشد.



شکل ۲: قسمت های مختلف توربین گازی

<sup>1</sup> Rowen



شکل ۴: بلوک دیاگرام حلقه باز سیستم توربین گازی

تصویر زیر قابل بازگو می باشد. همچنین درتابع تبدیل  $G_3$  پارامتر ثابت  $\tau_r$  به اندازه ۱۸,۵ ثانیه فرض شده است [۳]. F و IGV بعنوان ورودی های کنترلی محاسبه شده که توسط کنترل این پارامترها تولید میشود. همانطور که از شکل ۳ پیداست مدل مورد بررسی در این تحقیق یک مدل کنترلی چند متغیره ۴ ورودی - ۳ خروجی می باشد.

$$G_1 = \frac{P}{F(s)} = \frac{0.3827s^2 + 0.8935s + 0.2562}{s^2 + 1.3331s + 0.2015} \quad (۱)$$

$$G_2 = \frac{P}{N(s)} = \frac{-0.212s^2 - 0.4496s - 0.05068}{s^2 + 1.3331s + 0.2015} \quad (۲)$$

$$G_3(s) = \frac{1}{\tau_r s} \quad (۳)$$

$$G_4 = \frac{T_x(s)}{N(s)} = \frac{21.98s^2 + 207.6s + 327.2}{s^2 + 3.266s + 0.9384} \quad (۴)$$

$$G_5 = \frac{T_x(s)}{F(s)} = \frac{0.7975s^2 + 0.8849s - 1.42}{s^2 + 3.266s + 0.9384} \quad (۵)$$

$$G_6 = \frac{T_x(s)}{F(s)} = \frac{79.19s^2 + 344.5s + 372.3}{s^2 + 3.266s + 0.9384} \quad (۶)$$

پارامترهای نشان داده شده در شکل ۲ را در جدول ۲ میتوان بصورت تفکیک شده ارائه داد.

جدول ۱: مشخصات پارامتریک توربین گازی

علائم	پارامتر
T <sub>amb</sub>	دما محیط
IGV	ورق راهنمای ورودی
F	جریان سوخت
T <sub>x</sub>	دمای خروجی گاز
N	سرعت توربین
P	توان تولیدی

تابع تبدیل بیان شده بعنوان تابع تبدیل هستند که از داده های واقعی مدل توربین گاز استخراج شده است [۴]. بنابراین

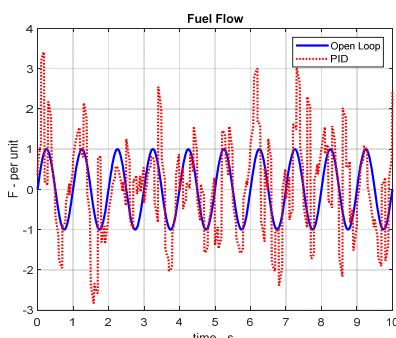
بنابراین تابع تبدیل یک کنترل PID بصورت زیر در می‌آید.

$$G_c = K_p + \frac{K_i}{s} + K_d s \quad (11)$$

در بسیاری از کنترل‌ها بعلت حساسیت عبارت مشتق نسبت به نویز و دشواری اجرا، از آن صرفنظر و کنترل را بصورت PI پیاده سازی می‌کنند. سیگنال  $U(t)$  خروجی PID براساس تستی از خطای کنونی سیستم (عملکرد حاضر) به اضافه مجموع خطاهای سیستم (رفتار گذشته) به اضافه مشتق خطای کنونی (تخمین خطی رفتار آینده) محاسبه می‌شود و برای اصلاح خطای سیستم اعمال میگردد. ضرایب  $K$ ,  $T_i$  و  $T_d$  نیز میتوانند با روش‌های شناخته شده ای مانند تابع انتقال بصورت بهینه محاسبه شوند. اگرچه در کاربردهای عملی، بطور رضایت بخش میتوانند با آزمون و خطای مشاهده رفتار سیستم بطور تقریبی تخمین زد.

#### ۴- شبیه سازی

در این بخش براساس معادلات ارائه شده بصورت تابع تبدیل و ادغام آن با کنترل بهینه PID-PSO می‌توان به نتایج بهینه زیر دست یافت.



شکل ۵: ردیابی سوخت رسانی به توربین با و بدون کنترل

$$G_7 = \frac{T_x(s)}{IGV(x)} = \frac{-119s^2 + 312.3s - 148.6}{s^2 + 3.266s + 0.9384} \quad (7)$$

بنابراین میتوان رابطه بین ورودی و خروجی سیستم را بصورت رابطه زیر بیان کرد.

$$\begin{bmatrix} N \\ P \\ T_x \end{bmatrix} = T \cdot \begin{bmatrix} P_d \\ T_{amb} \\ F \\ IGV \end{bmatrix} \quad (8)$$

ماتریس  $T$  یک ماتریس انتقال بوده که بصورت ماتریس تابع تبدیل زیر قابل ارائه می‌باشد [۵].

$$T = \begin{bmatrix} \frac{-G_3}{1 - G_2 G_3} & 0 & \frac{G_1 G_3}{1 - G_2 G_3} & 0 \\ \frac{-G_2 G_3}{1 - G_2 G_3} & 0 & \frac{G_1}{1 - G_2 G_3} & 0 \\ \frac{-G_3 G_4}{1 - G_2 G_3} & G_5 & \frac{G_1 G_3 G_4}{1 - G_2 G_3} + G_6 & G_7 \end{bmatrix} \quad (9)$$

#### ۳- کنترل PID

کنترلر PID از رایج ترین نمونه‌های الگوریتم کنترل بازخوردی است که در بسیاری از فرآیندهای کنترلی نظریه کنترل سرعت موتور DC، کنترل فشار، کنترل دما و ... کاربرد دارد. کنترلر PID مقدار خطای بین خروجی فرآیند و مقدار مطلوب<sup>۱</sup> محاسبه می‌کند. هدف کنترلر، به حداقل رساندن خطای<sup>۲</sup> با تنظیم ورودی های کنترل فرآیند است. PID از سه قسمت مجزا تابعی<sup>۳</sup>، انتگرال گیر<sup>۴</sup>، مشتق گیر<sup>۵</sup> تشکیل شده که هر کدام از آنها سیگنال خطای را بعنوان ورودی گرفته و عملیاتی را روی آن انجام میدهند و در نهایت خروجی آنها باهم جمع میگردد. خروجی این مجموعه که همان خروجی کنترلر PID است برای اصلاح خطای سیستم فرستاده می‌شود. فرموا استاندارد PID به فرم زیر است.

$$output(t) = K_p \left( e(t) + \frac{1}{T_i} \int_0^t e(\tau) d\tau + T_d \frac{de}{dt} \right) \quad (10)$$

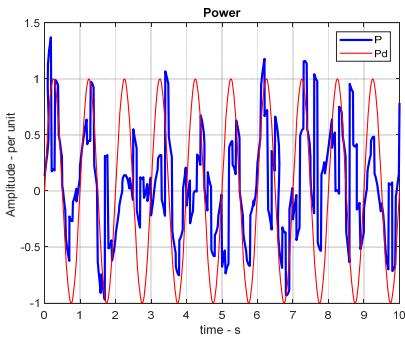
<sup>1</sup> Set Point

<sup>2</sup> Error

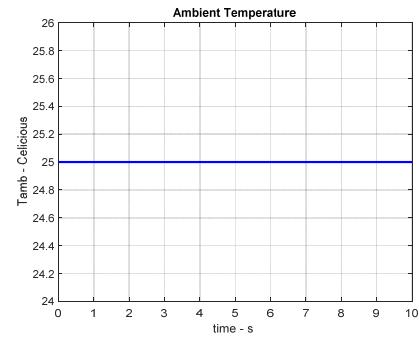
<sup>3</sup> Proportional

<sup>4</sup> Integral

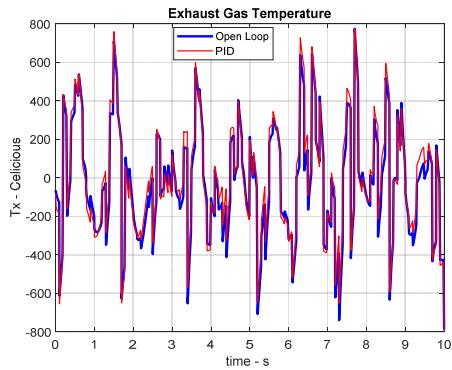
<sup>5</sup> Derivative



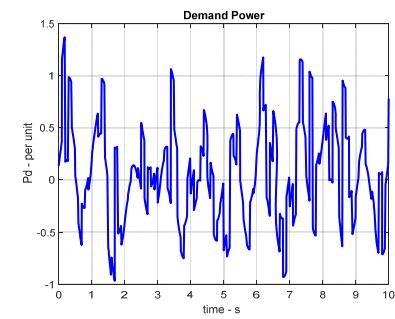
شکل ۱۰: مقایسه توان مورد نظر با توان اسمی توربین



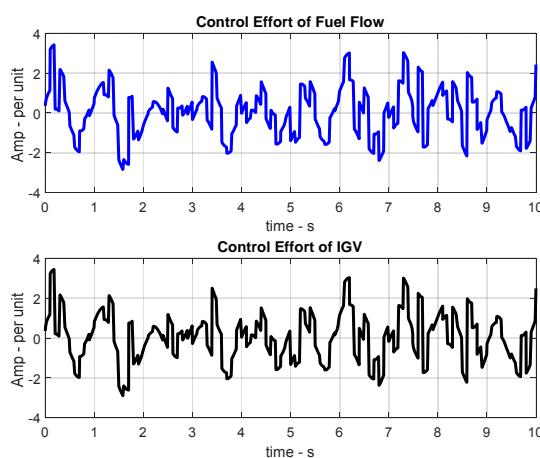
شکل ۶: دمای محیط در مدت زمان شبیه سازی



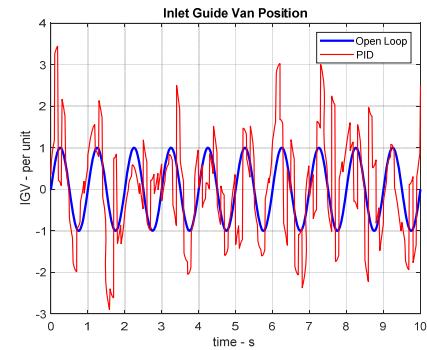
شکل ۱۱: دمای گاز خروجی توربین



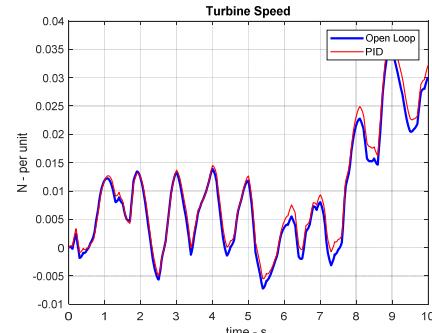
شکل ۷: توان مورد نظر توربین در بازه شبیه سازی



شکل ۱۲: تلاش کنترلی PID



شکل ۸: ردیابی IGV توربین در مدل دوم با و بدون کنترل

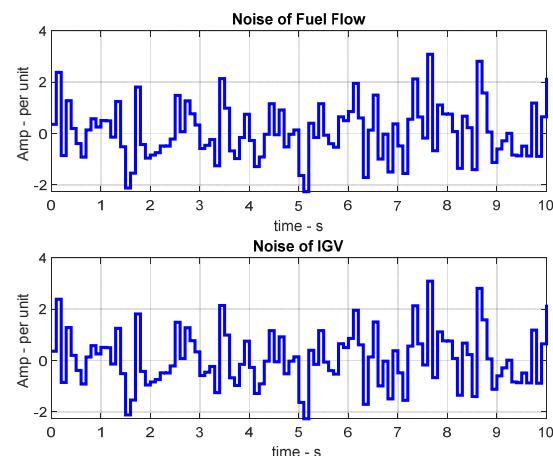


شکل ۹: سرعت توربین با و بدون کنترل

ویژگی بهینه بودن و مقاوم بودن را بصورت همزمان دارا بوده و  
نسبت بین این دو با یک ضریب مقاوم بودن، قابل تنظیم است.

## ۶- مراجع

- [1] <https://www.siemens.com/global/en/home/products/energy/power-generation/gas-turbines/sgt-100.html>
- [2] [https://energyeducation.ca/encyclopedia/Gas\\_turbine](https://energyeducation.ca/encyclopedia/Gas_turbine)
- [3] Rowen WI, Simplified Mathematical Representationof Heavy-Duty Gas Turbines, J Eng Gas Turbines Power 1983, 105:865-9.
- [4] Gorbani H, Gaffari A, Rahnama M, Constrained Model Predictive Control Implementation for A Heavy-Duty Gas Turbine Power Plant, WSEAS Trans Syst Cont, 2008, 3:507-16.
- [5] Robust Control of Speed and Tempertuare in A Power Plant Gas Turbine, E.Najimi, M.H.Ramezani, ISA Transaction, 51(2012)304-308.
- [1] Camporeal, S. M., Fortunate, b., & Mastrovito, M. (2006). A modular code for real time dynamic simulation of gas turbines in simulink. Journal of Engineering for Gas Turbines and Power, 123(3), 506-517.
- [2] Visser, W. P., kogenhop, o., & Oostveen, M. (2006). A generic approach for gas turbine adaptive modeling. Jurnal of Engineering for gas turbines and power, 128(1), 13-19
- [3] Borguet, S., Kelner, V., & Leonard, O. (2007). Cycle optimization of a turbine engine: an approach based on genetic algoritms. Power, 13, 12
- [4] Martin, S., Vallance, I., & Bates, D. G. (2008). Development and validation of a civil aircraft engine simulation model for advanced controller design. Journal of Engineering foe Gas Turbines and Power, 130(5), 051601
- [5] LI, P., Degobert, P., Francois, B., & robyns, B. (2006, October). Modeling and control of a gas micro turbine generator by using a causal ordering graph. In Computational Engineering in System Applications, IMACS Multiconference on( Vol. 1, pp.271-277). IEEE.
- [6] Abdollahi, Z., Hantehzadeh, M., Sadegh. A. K., & Khaledi. H. (2010, November). Multilinear Modeling and Identification of the N94.2 Gas Turbine for Control System Design purposes. In Computer Modelind and Simulation (EMS). 2010 Fourth UKSim European Sumposium on (pp.295-300). IEEE.
- [7] Mu, J., Rees, D., & Liu < G. P. (2005). Advanced controller design for aircraft gas turbine engines. Control Engineering Practices, 13(8), 1001-1015



شکل ۱۳: پارامترهای ورودی کنترلی آلوده به نویز

جدول ۲: ضرایب کنترلر در مدل دوم

کنترلر برای جریان سوخت	
Kp	۱
Ki	۰/۰۳
Kd	۰/۰۴
کنترلر برای IGV	
Kp	۱
Ki	۰/۰۲
Kd	۰/۰۵

## ۵- نتیجه‌گیری

بیش از ۹۵ درصد کنترل کننده‌های موجود در سیستم های صنعتی، از نوع PID می‌باشد. در این مقاله، روشی مدرن برای طراحی کنترل کننده ساختار محدود PID توسعه داده شد که در آن، ضرایب کنترل کننده PID، به گونه‌ای محاسبه می‌شوند که تابع هزینه‌ای از جنس ای با ویژگی همزمان بهینه بودن و مقاوم بودن را مینیمم سازند. این تابع هزینه، دارای توابع وزن دهی روی عمل کنترلی و خطای کنترلی و مقاوم بودن می‌باشد که با تغییر این پارامترها، کنترلی با رفتار مطلوب نتیجه می‌شود. از ویژگی‌های بارز این روش، توانایی طراحی کنترل کننده‌هایی که