

دانشگاه صنعتی شریف دانشکدهی مهندسی هوافضا

> پروژه کارشناسی مهندسی کنترل

> > عنوان:

کنترل وضعیت سه درجه آزادی استند چهارپره به روش کنترلکننده مربعی خطی مبتنی بر بازی دیفرانسیلی

نگارش:

علی بنی اسد

استاد راهنما:

دكتر نوبهاري

تیر ۱۴۰۱



سپاس

از استاد بزرگوارم جناب آقای دکتر نوبهاری که با کمکها و راهنماییهای بیدریغشان، بنده را در انجام این پروژه یاری دادهاند، تشکر و قدردانی میکنم. در این پژوهش از یک روش مبتنی بر تئوری بازی استنفاده شده است. در این روش سیستم و اغتشاش دو بازیکن اصلی در نظر گرفته شده است. هر یک از دو بازیکن سعی میکنند امتیاز خود را با کمترین هزینه افزایش دهند که در اینجا، وضعیت استند امتیاز بازیکنها در نظر گرفته شده است. در این روش انتخاب حرکت با استفاده از تعادل نش که هدف آن کم کردن تابع هزینه با فرض بدترین حرکت دیگر بازیکن است، انجام می شود. این روش نسبت به اغتشاش ورودی مقاوم است. همچنین نسبت به عدم قطعیت مدلسازی مقاومت مناسبی دارد. از روش ارائه شده برای کنترل یک استند سه درجه آزادی چهارپره که به نوعی یک آونگ معکوس نیز هست، استفاده شده است. برای ارزیابی عملکرد این روش ابتدا شبیه سازی هایی در محیط سیمولینک انجام شده است و سپس، با پیاده سازی آن صحت عملکرد آن تایید شده است.

کلیدواژهها: چهارپره، بازی دیفرانسیلی، تئوری بازی، تعادل نش، استند سه درجه آزادی،مدلمبنا، تنظیمکننده مربعی خطی

¹Game Theory

²Nash Equilibrium

فهرست مطالب

فهرست شكلها

٢	مقایسه وضعیت کانال رول موتور خاموش در شبیهسازی و واقعیت ۲۰۰۰، مقایسه	١
۲	مقایسه وضعیت کانال رول در شبیهسازی و واقعیت ۲۰۰۰، مقایسه وضعیت کانال رول در شبیهسازی و	۲
٣	مقایسه وضعیت کانال پیچ موتور خاموش در شبیهسازی و واقعیت	٣
٣	مقایسه وضعیت کانال پیچ در شبیهسازی و واقعیت ۲۰۰۰، مقایسه وضعیت کانال	۴
۴	مقایسه وضعیت کانال یاو در شبیهسازی و واقعیت	۵
۴	مقایسه وضعیت کانال رول-پیچ در شبیهسازی و واقعیت	۶
۵	مقایسه وضعیت کانال رول-پیچ-یاو در شبیهسازی و واقعیت ۲۰۰۰ کانال رول-پیچ-یاو در شبیهسازی و	٧

٢	مقایسه پارامترهای کانال رول موتور خاموش قبل و بعد از اصلاح	١
٢	مقایسه پارامترهای کانال رول قبل و بعد از اصلاح	۲
٣	مقایسه پارامترهای کانال پیچ موتور خاموش قبل و بعد از اصلاح	٣
٣	مقایسه پارامترهای کانال پیچ قبل و بعد از اصلاح	۴
۴	مقایسه پارامترهای کانال یاو قبل و بعد از اصلاح	۵
۴	مقایسه پارامترهای کانال رول-پیچ قبل و بعد از اصلاح	۶
۵	مقایسه پارامترهای کانال رول-پیچ-یاو قبل و بعد از اصلاح	٧

بهمنظور افزایش دقت تخمین پارامترها، در ابتدا پارامترهای مربوط به هر کانال تخمین زده شدهاست و در ادامه پارامترهای مشترک کانالها اصلاح شدند. برای افزایش دقت، در کانالهای رول و پیچ، ابتدا پارامترها بهصورت موتور خاموش اصلاح شدند و سپس، پارامترهای مربوط به موتور اصلاح شدند. در فرایند اصلاح پارامتر، بعد از هر مرحله اصلاح پارامتر اشاره شده در بالا، پارامترهای اصلاح شده ی مرحله قبلی ثابت فرض شدهاند و سایر پارامترها تخمین زده شدهاند. برای اصلاح پارامتر هر مرحله چندین آزمایش با سناریوهای مختلف انجام شدهاست، اما برای رعایت ایجاز از آوردن تمامی آزمایشها پرهیز شدهاست.

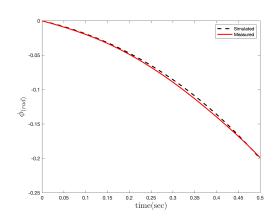
برای انجام آزمایش، استند از شرایط اولیه مختلف و با ورودیهای مختلف رها شده و از خروجی سنسور داده برداری شدهاست. سپس، مدل و دادههای ثبت شدهی سنسور (وضعیت استند) به جعبهابزار Parameter Estimator داده شدهاند. وضعیت استند در شبیهسازی و واقعیت بعد از اصلاح پارامترهای مختلف در ادامه مقایسه شدهاست.

0				1	1	,	1	_	Simulat	ed ed
-0.05 -					,					
-0.1 -							<u>'</u>			-
-0.15 -								",	\	-
-0.2 -										
-0.25	0.05	0.1	0.15	0.2 t	0.25 ime(sec	0.3	0.35	0.4	0.45	0.5

مقدار بعد از اصلاح	مقدار اوليه	پارامتر
4.152	7.312	A_1
0.0190	0.0087	A_5
0.65	0.51	A_6

جدول ۱: مقایسه پارامترهای کانال رول موتور خاموش شکل ۱: مقایسه وضعیت کانال رول موتور خاموش در قبل و بعد از اصلاح

در ادامه اصلاح پارامترهای موتور کانال رول چهارپره آورده شدهاست.



مقدار بعد از اصلاح	مقدار اوليه	پارامتر
5.47×10^{-5}	1.1×10^{-4}	A_3

جدول ۲: مقایسه پارامترهای کانال رول قبل و بعد از شکل ۲: مقایسه وضعیت کانال رول در شبیهسازی و اصلاح واقعیت در ابتدا خروجی اصلاح پارامترهای کانال پیچ حالت موتور خاموش و سپس حالت کلی آورده شدهاست.

0.4	Simulated Measured		T	-	ı	-		-
0.3					[:	//		
0.2 -								-
$ heta_{(rad)}$		_	<u>:</u> [-
0 -								-
-0.1	1							-
-0.2	0.05	0.1	0.15 t	0.2 ime(sec)	0.25	0.3	0.35	0.4

مقدار بعد از اصلاح	مقدار اوليه	پارامتر
4.36	4.53	B_1
0.012	0.007	B_5
4.428	4.13	B_6

جدول ۳: مقایسه پارامترهای کانال پیچ موتور خاموش شکل ۳: مقایسه وضعیت کانال پیچ موتور خاموش در قبل و بعد از اصلاح

لازم به ذکر است، برای اصلاح سایر پارامترهای کانال رول، پارامترهای اصلاح شده در بخش بالا ثابت در نظر گرفته شدهاست.

0.6	- Simulated	-		-	-	1	-	
0.5	Measured							/,
0.4								•
0.3						/	,	-
θ(rad)					/	,		-
0.1			/					-
0 -		_						-
-0.1								-
-0.2								-
-0.3	0.05 0.1	0.15	.2 0.25 time(sec	0.3	0.35	0.4	0.45	0.5

مقدار بعد از اصلاح	مقدار اوليه	پارامتر
7.13×10^{-5}	1.1×10^{-4}	B_3

جدول ۴: مقایسه پارامترهای کانال پیچ قبل و بعد از شکل ۴: مقایسه وضعیت کانال پیچ در شبیهسازی و اصلاح

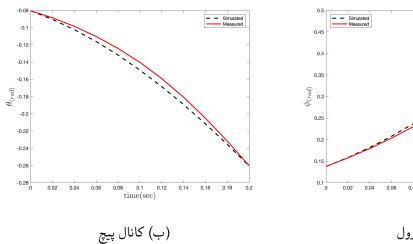
مقایسه وضعیت شبیهسازی و واقعیت چهارپره در کانال یاو و پارامترهای اصلاح شده آورده شدهاست.

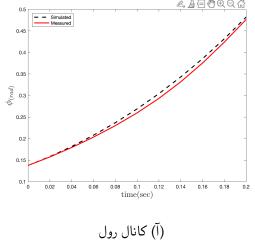
-1.3	Simulated	1	1	1	
-1.31	- Measured				-
-1.32 -					-
·1.33		1			-
-1.34 - -1.35 -		/;			-
S -1.35		`	\\``\		
-1.36 -					-
-1.37 -				1	<u>.</u>
-1.38	0.1	0.2	0.3	0.4	0.5
U	0.1	time		0.4	0.5

مقدار بعد از اصلاح	مقدار اوليه	پارامتر
1.3×10^{-5}	5.45×10^{-5}	C_2
0.017	0.014	C_3

جدول ۵: مقایسه پارامترهای کانال یاو قبل و بعد از شکل ۵: مقایسه وضعیت کانال یاو در شبیهسازی و اصلاح

در این قسمت اصلاح پارمترهای کانال رول-پیچ با اثر متقابل کانالها بر یکدیگر انجام شدهاست.



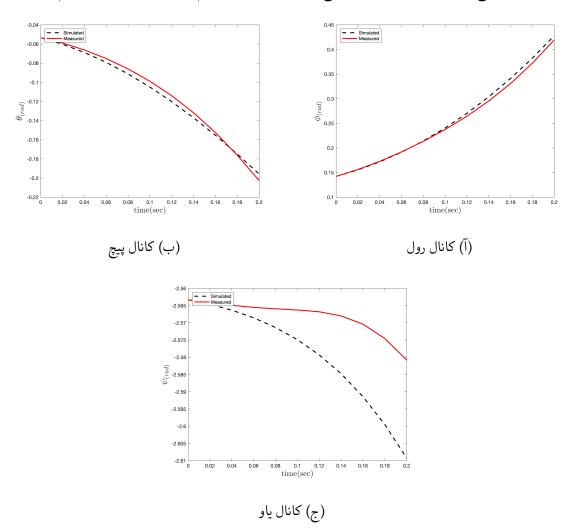


شكل ع: مقايسه وضعيت كانال رول-پيچ در شبيهسازي و واقعيت

مقدار بعد از اصلاح	مقدار اوليه	پارامتر
0.0020	0.0015	A_4
-0.0027	-0.0015	B_4

جدول ۶: مقایسه پارامترهای کانال رول-پیچ قبل و بعد از اصلاح

در پایان اصلاح پارامترهای کانال رول-پیچ-یاو با اثر متقابل تمام کانالها بر یکدیگر انجام شدهاست.



شكل ٧: مقايسه وضعيت كانال رول-پيچ-ياو در شبيهسازي و واقعيت

مقدار بعد از اصلاح	مقدار اوليه	پارامتر
-1.5652	-0.9521	A_2
1.5707	0.9523	B_2
-0.0085	-0.0017	C_1

جدول ۷: مقایسه پارامترهای کانال رول-پیچ-یاو قبل و بعد از اصلاح

مراجع

- [1] L. Sprekelmeyer. These We Honor: The International Aerospace Hall of Fame. 2006.
- [2] M. J. Hirschberg. A perspective on the first century of vertical flight. *SAE Transactions*, 108:1113–1136, 1999.
- [3] T. Lee, M. Leok, and N. H. McClamroch. Geometric tracking control of a quadrotor uav on se(3). In 49th IEEE Conference on Decision and Control (CDC), pages 5420–5425, 2010.
- [4] http://gcrc.sharif.edu. 3dof quadcopter, 2021. [Online; accessed November 2, 2021], Available at https://cutt.ly/yYMvhYv.
- [5] wired. the physics of drones, 2021. [Online; accessed June 8, 2021], Available at https://www.wired.com/2017/05/the-physics-of-drones/.
- [6] nobelprize.org. Jean tirole, 2021. [Online; accessed October 17, 2021], Available at https://www.nobelprize.org/prizes/economic-sciences/2014/ tirole/facts/.
- [7] B. Djehiche, A. Tcheukam, and H. Tembine. Mean-field-type games in engineering. AIMS Electronics and Electrical Engineering, 1(1):18–73, 2017.
- [8] W. L. Brogan. Modern control theory. 1974.
- [9] J. Engwerda. Linear quadratic differential games: An overview. Advances in Dynamic Games and their Applications, 10:37–71, 03 2009.
- [10] R. Pordal. Control of a single axis attitude control system using a linear quadratic integral regulator based on the differential game theory.

مراجع

[11] P. Abeshtan. Attitude control of a 3dof quadrotor stand using intelligent backstepping approach. *MSc Thesis* (*PhD Thesis*), 2016.

- [12] P. Zipfel. Modeling and Simulation of Aerospace Vehicle Dynamics. AIAA education series. American Institute of Aeronautics and Astronautics, 2000.
- [13] A. Sharifi. Real-time design and implementation of a quadcopter automatic landing algorithm taking into account the ground effect. *MSc Thesis* (*PhD Thesis*), 2010.
- [14] M. A. A. Bishe. Attitude control of a 3dof quadrotor stand using a heuristic nonlinear controller. January 2018.
- [15] E. Norian. Design of status control loops of a laboratory quadcopter mechanism and its pulverizer built-in using the automatic tool code generation. *MSc Thesis* (*PhD Thesis*), 2014.
- [16] K. Ogata. Modern Control Engineering. Instrumentation and controls series. Prentice Hall, 2010.
- [17] A. Karimi, H. Nobahari, and P. Siarry. Continuous ant colony system and tabu search algorithms hybridized for global minimization of continuous multiminima functions. *Computational Optimization and Applications*, 45(3):639–661, Apr 2010.



Sharif University of Technology Department of Aerospace Engineering

Bachelor Thesis

LQIDG Controler for 3DOF Quadcopter Stand

By:

Ali BaniAsad

Supervisor:

Dr. Nobahari

 $\mathrm{July}\ 2022$