

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

٥

فهرست شكلها

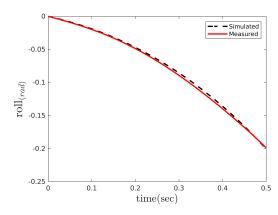
٢	مقایسه وضعیت کانال رول موتور خاموش در شبیهسازی و واقعیت ۲۰۰۰، م	١
۲	مقایسه وضعیت کانال رول در شبیهسازی و واقعیت ۲۰۰۰، مقایسه	۲
٣	مقایسه وضعیت کانال پیچ در شبیهسازی و واقعیت ۲۰۰۰، مقایسه وضعیت کانال	٣
٣	مقایسه وضعیت کانال پیچ در شبیهسازی و واقعیت ۲۰۰۰، مقایسه وضعیت کانال	۴
۴	مقایسه وضعیت کانال یاو در شبیهسازی و واقعیت	۵
۴	مقایسه وضعیت کانال رول-پیچ در شبیهسازی و واقعیت	۶
	مقایسه وضعیت استند در آزمایش چهارم و شبیهسازی، پس از تخمین پارامترهای کانال	٧
۵	رول-پیچ-یاو	

٢	نایسه پارامترهای کانال رول موتور خاموش قبل و بعد از اصلاح ۲۰۰۰،۰۰۰	نه ۱
٢	نایسه پارامترهای کانال رول قبل و بعد از اصلاح	قم ۲
٣	نایسه پارامترهای کانال پیچ قبل و بعد از اصلاح	۳ مة
٣	نایسه پارامترهای کانال پیچ قبل و بعد از اصلاح	۴ مة
۴	نایسه پارامترهای کانال یاو قبل و بعد از اصلاح	مة ۵
۴	رامترهای شبیهسازی استند حهاریره	ء يا

به علت زیاد بودن پارامترهای شبیهسازی چهارپره ابتدا پارامترهای هر کانال بهصورت جداگانه (بدون در نظر گرفتن تاثیر متقابل دیگر کانالها) اصلاح شدند. سپس، پارامترهای کانال رول-پیچ و در نهایت کانال رول-پیچ-یاو (با در نظر گرفتن تاثیر متقابل دیگر کانالها) اصلاح شدند. برای افزایش دقت پارامترها، برای 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 گفته شده در بالا، پارامترهای اصلاح شده ی مرحله قبلی ثابت فرض می شدند و سایر پارامترها به جعبه ابزار Parameter Estimator داده می شدند. برای اصلاح پارامتر هر مرحله چندین آزمایش با سناریوهای مختلف انجام شده است و خروجی اصلاح پارامتر بر اساس تمام آزمایشهای معتبر است، اما در گزارش از آوردن تمامی آزمایشها پرهیز شده است و تنها خروجی یک آزمایش آورده شده است.

برای اصلاح پارامترها چندین آزمایش انجام شد و با استفاده از دادههای ثبت شده از وضعیت استند و جعبهابزار Parameter Estimator، پارامترها اصلاح شدند. برای انجام آزمایش استند از شرایط اولیه مختلف و با ورودیهای مختلف رها شد و از خروجی سنسور داده برداری شد. سپس، مدل و دادههای

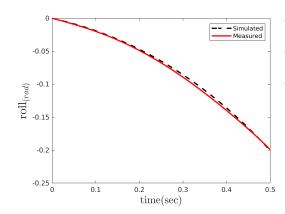
ثبت شده ی سنسور (وضعیت استند) به جعبه ابزار Parameter Estimator داده شد. وضعیت استند در شبیه سازی و واقعیت بعد از اصلاح پارامترهای مختلف در ادامه مقایسه شده است.



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

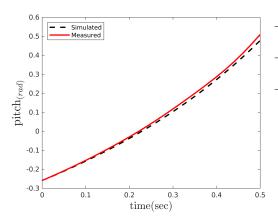
جدول ۲: مقایسه پارامترهای کانال رول قبل و بعد از شکل ۲: مقایسه وضعیت کانال رول در شبیهسازی و اصلاح واقعیت در ابتدا خروجی اصلاح پارامترهای کانال پیچ حالت موتور خاموش و سپس حالت کلی آورده شدهاست.

	0.4 - Simulated	=
	Measured 0.3	
(pi	0.2	
$\mathrm{pitch}_{(rad)}$	0.1	-
ď	0 -	
	0.1	_
	0.2 0.05 0.1 0.15 0.2 0.25 0.3 0.35 time(sec)	_ 0.4

مقدار پارامتر بعد از اصلاح	مقدار پارامتر	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 قبل و بعد از شکل ۳: مقایسه وضعیت کانال پیچ در شبیهسازی و اصلاح

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



مقدار پارامتر بعد از اصلاح	مقدار پارامتر	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

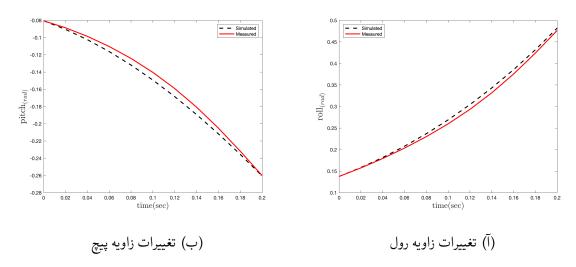
مقایسه وضعیت شبیه سازی و واقعیت چهارپره در کانال یاو و پارامترهای اصلاح شده آورده شده است.

-1.3	- Simulated	-	1	1	
-1.31	- Measured				-
-1.32 -					-
·1.33		1			-
-1.33 - Agw (rad)					-
e -1.35			\\\\.		-
-1.36 -					-
-1.37 -					
-1.38					•
0	0.1	0.2	0.3	0.4	0.5
		$_{ m time}$	(sec)		

مقدار پارامتر بعد از اصلاح	مقدار پارامتر	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

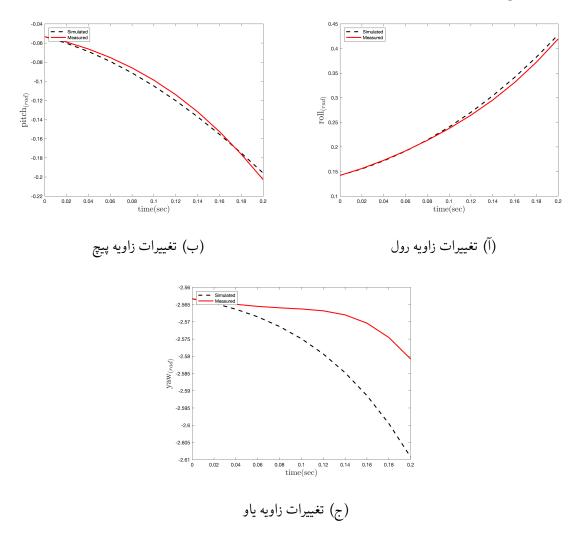
در این قسمت اصلاح پارمترهای کانال رول-پیچ با اثر متقابل کانالها بر یکدیگر انجام شدهاست.



شکل ۶: مقایسه وضعیت کانال رول-پیچ در شبیهسازی و واقعیت **جدول** ۶: پارامترهای شبیهسازی استند چهارپره

۰-۰-۱ تخمین پارامتر کانالهای رول-پیچ-یاو

برای اصلاح پارامترها رول-پیچ چندین آزمایش انجام شد و با استفاده از دادههای ثبت شده از وضعیت استند در کانال رول-پیچ-یاو و جعبه ابزار Parameter Estimator پارامترهای کانال رول-پیچ-یاو اصلاح شدند. برای آزمایش تمامی موتورها با دور مختلف شروع به حرکت کردند و از خروجی سنسور داده برداری شد. سپس، مدل و دادههای ثبت شده سنسور (وضعیت استند در کانال رول-پیج-یاو) به جعبه ابزار Parameter سپس، مدل و داده شد. وضعیت کانال رول-پیچ-یاو استند در شبیه سازی و واقعیت بعد از اصلاح پارامترهای کانال رول-پیچ-یاو بعد در شکلهای (؟؟، ؟؟، ؟؟، ؟؟، ؟؟، ؟؟، ؟؟، ؟؟) آورده شده است.



شکل ۷: مقایسه وضعیت استند در آزمایش چهارم و شبیهسازی، پس از تخمین پارامترهای کانال رول-پیچ-یاو

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

مراجع

[11] P. Zipfel. Modeling and Simulation of Aerospace Vehicle Dynamics. AIAA education series. American Institute of Aeronautics and Astronautics, 2000.

- [12] A. Sharifi. Real-time design and implementation of a quadcopter automatic landing algorithm taking into account the ground effect. *MSc Thesis* (*PhD Thesis*), 2010.
- [13] M. A. A. Bishe. Attitude control of a 3dof quadrotor stand using a heuristic nonlinear controller. January 2018.
- [14] 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.
- [15] Model-based design, 2021. [Online; accessed December 16, 2021], Available at https://www.pngegg.com/en/png-xdlhx.
- [16] 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

 $\mathrm{July}\ 2022$