

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

شهرویر ۱۴۰۰



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

١	۰-۰ پیادهسازی کنترلکننده بر رویه استند سه درجه آزادی ۱-۰
١	۰-۱-۰ پیادهسازی کنترل کننده LQR بر رویه کانال پیچ
٢	۰-۱-۰ شبیهسازی کانال رول استند در حضور کنترلکننده LQDG
٣	۰-۱-۳ شبیه سازی کانال رول استند در حضور کنترلکننده LQIDG مبیه سازی کانال رول
۴	۰-۱-۰ شبیهسازی کانال رول-پیچ استند در حضور کنترلکننده LQIDG
۵	۰-۱-۰ شیمه سازی سه درجه آزادی استند در حضور کنترلکننده LQIDG

٥

فهرست شكلها

۲	عملکرد LQR در کنترل زاویه رول (تعقیب ورودی صفر)	١
٣	عملکرد LQDG در کنترل زاویه رول (تعقیب ورودی صفر)	۵
۴	عملکرد LQDG در کنترل زاویه رول (تعقیب ورودی صفر)	٩
۶	موتور شماره یک	۲
۶	موتور شماره سه	٣
۶	فرمان کنترلکننده موتور سه و چهار در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)	۴
٧	موتور شماره یک	۶
٧	موتور شماره سه	٧
٧	فرمان کنترلکننده موتور سه و چهار در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)	٨
٨	موتور شماره یک	١.
٨	موتور شماره سه	11
٨	فرمان کنترلکننده موتور سه و چهار در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)	۱۲
٩	تغییرات زاویه رول	۱۳
٩	تغییرات زاویه پیچ	14
٩	عملکرد کنترلکننده LQIDG در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)	۱۵
١.	موتور شماره یک	18
١.	موتور شماره ده	۱۷

فهرست شكلها

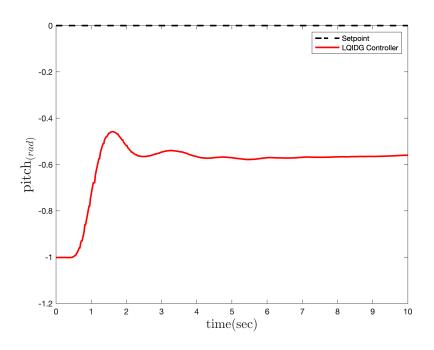
١ ۰	فرمان کنترلکننده موتور یک و دو در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)	١٨
۱۱	موتور شماره سه	19
۱۱	موتور شماره چهار	۲۰
۱۱	فرمان کنترلکننده موتور سه و چهار در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)	۲۱
۱۲	تغییرات زاویه رول	77
۱۲	تغییرات زاویه پیچ	74
۱۲	عملکرد کنترلکننده LQIDG در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)	74
۱۳	موتور شماره یک	۲۵
۱۳	موتور شماره دو	78
۱۳	فرمان کنترلکننده موتور یک و دو در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)	77
14	موتور شماره سه	۲۸
14	موتور شماره چهار	49
14	فرمان کنترلکننده موتور سه و چهار در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)	۳۰

۰-۱ پیادهسازی کنترلکننده بر رویه استند سه درجه آزادی

؟؟ و ؟؟ کنترلکننده خطی مبتنی بر بازی دیفرانسیلی در حالت حلقهباز و حلقهبسته معرفی شد. در بخش $^{\circ}$ و ؟؟ ابتدا کنترلکننده LQIDG و LQDG و LQDG و LQIDG و $^{\circ}$ و بخش های $^{\circ}$ ابتدا کنترلکننده ای LQR و سپس کنترلکننده های LQR و سپس کنترلکننده ای LQBG و $^{\circ}$ شبیهسازی شدند. در این بخش به پیاده سازی کنترلکننده LQIDG و LQIDG یرداخته خواهد شد.

۰-۱-۱ پیادهسازی کنترل کننده LQR بر رویه کانال پیچ

در بخش ؟؟ شبیه سازی کانال رول استند چهارپره انجام شد. در این بخش به بررسی عملکرد چهارپره در حضور کنترلکننده LQR پرداخته می شود. در شبیه سازی برای بهینه سازی ضرایب وزنی از روش TCACS حضور کنترلکننده [۲] استفاده شده است.

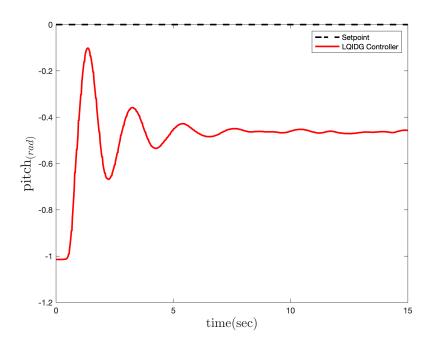


شكل ۱: عملكرد LQR در كنترل زاويه رول (تعقيب ورودي صفر)

بر اساس خروجی شبیهسازی (شکل ۱-۱-۰) ،کانال رول در حضور کنترلکننده LQR در حدود پنج ثانیه به تعادل می رسد اما دارای خطای ماندگار است.

۰-۱-۲ شبیه سازی کانال رول استند در حضور کنترل کننده LQDG

در بخش شبیه سازی کانال رول استند چهارپره انجام شد. در این بخش به بررسی عملکرد چهارپره در حضور کنترلکننده LQDG پرداخته می شود. کنترلکننده LQDG در بخش های ؟؟ و ؟؟ بررسی شده است. در شبیه سازی برای بهینه سازی ضرایب وزنی از روش TCACS [۲] استفاده شده است.



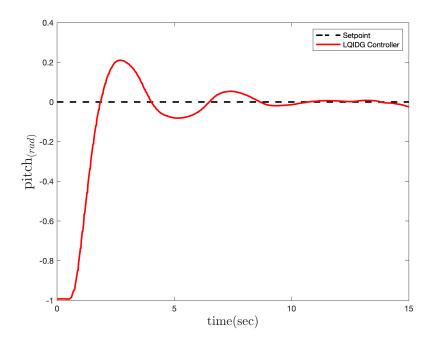
شكل ۵: عملكرد LQDG در كنترل زاويه رول (تعقيب ورودي صفر)

بر اساس خروجی شبیه سازی (شکل ؟؟) ،کانال رول در حضور کنترلکننده LQDG در کمتر از پنج ثانیه به تعادل می رسد اما دارای خطای ماندگار است ولی خطای مانگار آن نسبت به کنترلکننده بخش ؟؟ کمتر است. به دلیل خطای ماندگار، در بخش انتگرالگیر به کنترلکننده اضافه می شود تا خطای مانگار استند را کم کند.

۰-۱-۳ شبیه سازی کانال رول استند در حضور کنترلکننده

در بخش ؟؟ شبیه سازی کانال رول استند چهارپره انجام شد. در این بخش به بررسی عملکرد چهارپره در حضور کنترلکننده LQDG در بخشهای ؟؟ و ؟؟ بررسی شده است. در شبیه سازی برای بهینه سازی ضرایب وزنی از روش TCACS [۲] استفاده شده است.

فهرست جدولها فهرست جدولها



شكل ٩: عملكرد LQDG در كنترل زاويه رول (تعقيب ورودي صفر)

بر اساس خروجی شبیهسازی (شکل ؟؟) ،کانال رول در حضور کنترلکننده LQIDG در حدود پنج ثانیه به تعادل میرسد و خطای ماندگار آن در حدود صفر است.

۰-۱-۴ شبیه سازی کانال رول-پیچ استند در حضور کنترلکننده LQIDG

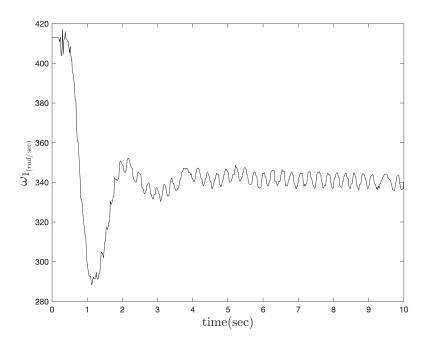
در بخش ؟؟ شبیه سازی کانال رول استند چهارپره انجام شد. در این بخش به بررسی عملکرد چهارپره در حضور کنترلکننده LQDG در بخشهای ؟؟ و ؟؟ بررسی شده است. در شبیه سازی برای بهینه سازی ضرایب وزنی از روش TCACS [۲] استفاده شده است.

بر اساس خروجی شبیه سازی (شکل ؟؟) ،کانال رول در حضور کنترلکننده LQIDG در حدود پنج ثانیه و کانال پیچ در حدود هشت ثانیه به تعادل میرسد و خطای ماندگار آن در حدود صفر است.

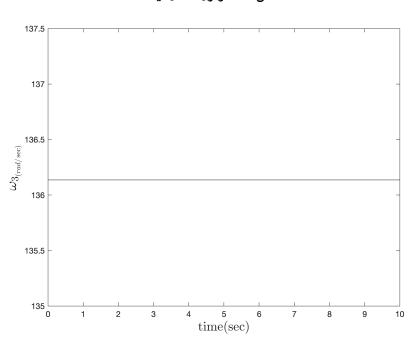
۰-۱-۵ شبیه سازی سه درجه آزادی استند در حضور کنترل کننده LQIDG

در بخش ؟؟ شبیه سازی کانال رول استند چهارپره انجام شد. در این بخش به بررسی عملکرد چهارپره در حضور کنترلکننده LQDG در بخشهای ؟؟ و ؟؟ بررسی شده است. در شبیه سازی برای بهینه سازی ضرایب وزنی از روش TCACS [۲] استفاده شده است.

بر اساس خروجی شبیه سازی (شکل ؟؟) ،کانال رول در حضور کنترلکننده LQIDG در حدود پنج ثانیه و کانال پیچ در حدود هشت ثانیه به تعادل می رسد و خطای ماندگار آن در حدود صفر است.

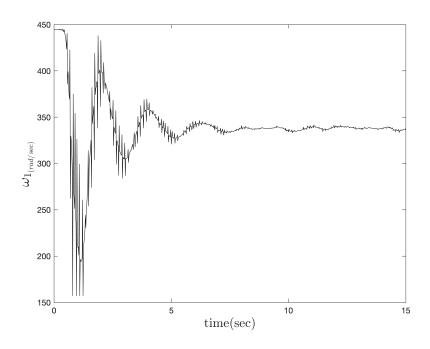


شكل ٢: موتور شماره يك

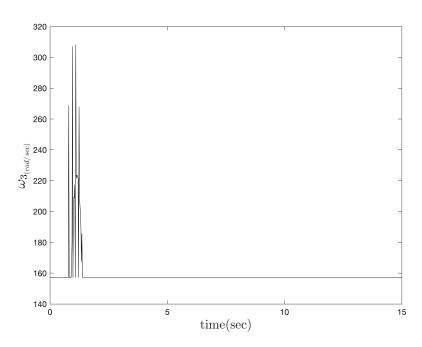


شكل ٣: موتور شماره سه

شکل ۴: فرمان کنترلکننده موتور سه و چهار در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)

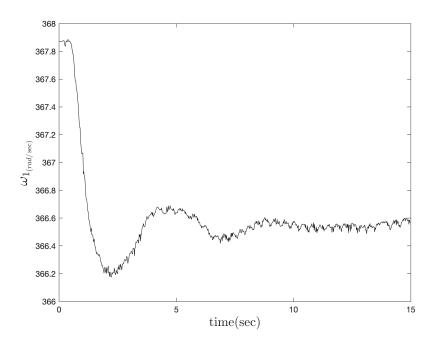


شكل ۶: موتور شماره يك

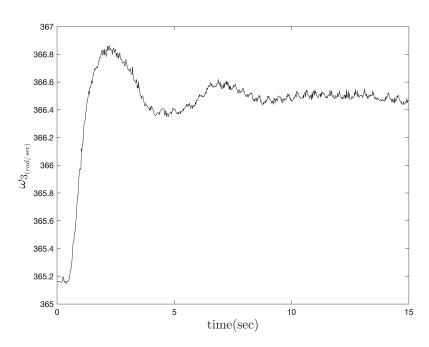


شكل ٧: موتور شماره سه

شکل ۸: فرمان کنترلکننده موتور سه و چهار در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)

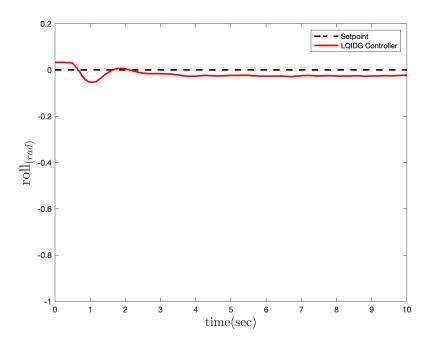


شکل ۱۰: موتور شماره یک

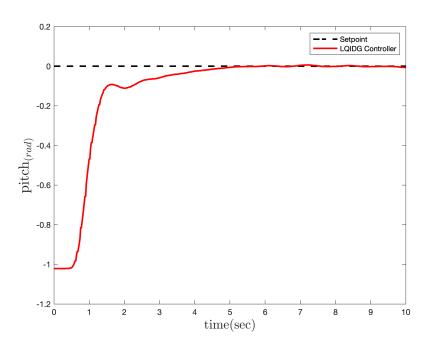


شكل ١١: موتور شماره سه

شکل ۱۲: فرمان کنترلکننده موتور سه و چهار در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)

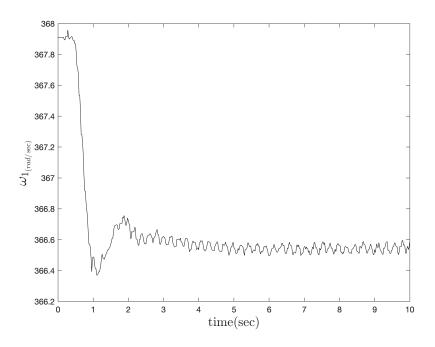


شكل ۱۳: تغييرات زاويه رول

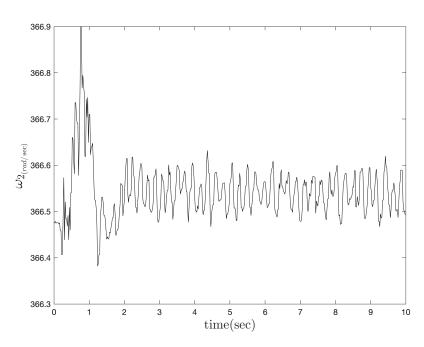


شكل ۱۴: تغييرات زاويه پيچ

شكل ۱۵: عملكرد كنترلكننده LQIDG در كنترل زاويه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)

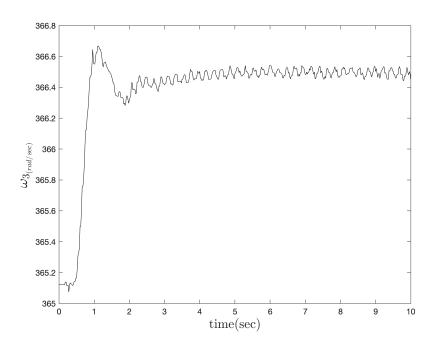


شكل ۱۶: موتور شماره يك

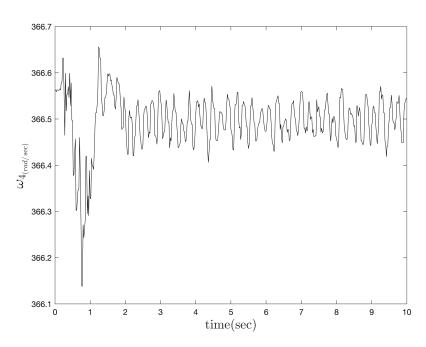


شكل ۱۷: موتور شماره دو

شکل ۱۸: فرمان کنترلکننده موتور یک و دو در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)

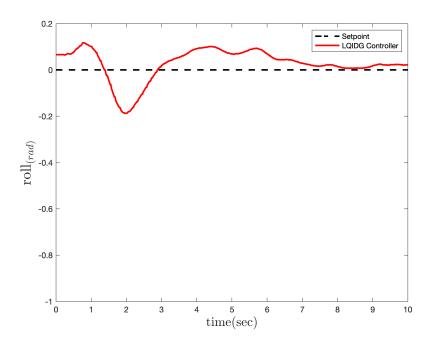


شكل ١٩: موتور شماره سه

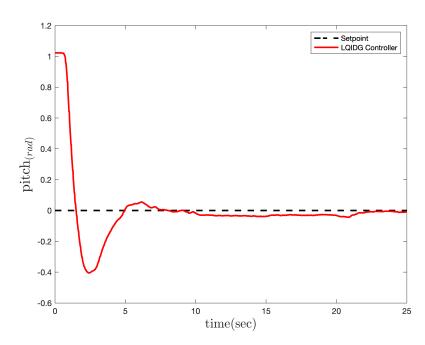


شكل ٢٠: موتور شماره چهار

شكل ۲۱: فرمان كنترلكننده موتور سه و چهار در كنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)

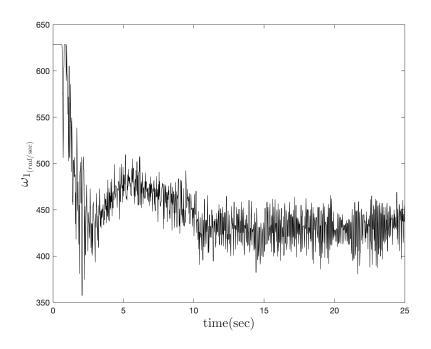


شكل ۲۲: تغييرات زاويه رول

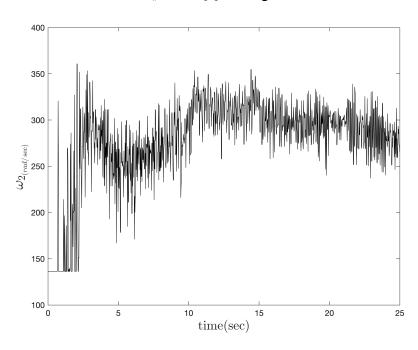


شكل ٢٣: تغييرات زاويه پيچ

شكل ۲۴: عملكرد كنترلكننده LQIDG در كنترل زاويه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)

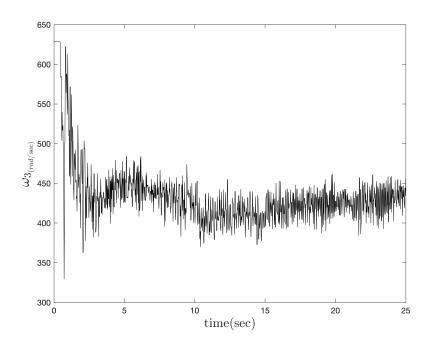


شكل ۲۵: موتور شماره يك

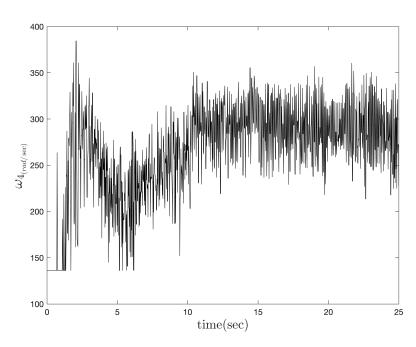


شكل ۲۶: موتور شماره دو

شکل ۲۷: فرمان کنترلکننده موتور یک و دو در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)



شكل ۲۸: موتور شماره سه



شكل ٢٩: موتور شماره چهار

شکل ۳۰: فرمان کنترلکننده موتور سه و چهار در کنترل زاویه رول و پیچ (تعقیب ورودی صفر)

مراجع

- [1] Model-based design, 2021. [Online; accessed December 16, 2021], Available at https://www.pngegg.com/en/png-xdlhx.
- [2] A. Karimi, H. Nobahari, and P. Siarry. Continuous ant colony system and tabu search algorithms hybridized for global minimization of continuous multi-minima functions. *Computational Optimization and Applications*, 45(3):639–661, Apr 2010.



Sharif University of Technology Department of Aerospace Engineering

Bachelor Thesis

LQDG Controler for 3DOF Quadcopter Stand

By:

Ali BaniAsad

Supervisor:

Dr. Nobahari

 $August\ 2021$