

لهم إني أسألك
أن تغفر لي
ما لا أستطع
أن أجتهد في إزالته

٤٤٩١٠



دانشگاه تربیت مدرس

دانشکده فنی و مهندسی

پایان نامه کارشناسی ارشد

مهندسی برق - کنترل

بازیابی بهره حلقه انتقال برای سیستم‌های آشفته تکین

مسعود جعفری

استاد راهنما

دکتر محمد تقی حمیدی بهشتی

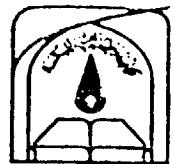
استاد مشاور

دکتر حمیدرضا مؤمنی

زمستان ۱۳۷۷

۲۴۹۱۸

۱۸۷۵/۲



۱۳۴۸ / ۲ / ۲۵

دانشگاه تربیت مدرس

تاییدیه شیات داوران

آقای مسعود جنهری پایان نامه تواند را با عنوان بازیابی به مرأة حائقه انتقال بروای سیستمهای آشفته تکین در تاریخ ۱۳۴۸/۱۲/۲۷ ارائه کردند. اعضا هیات داوران نسبت به اشی این پایان نامه را از نظر فرم و محتوی تایید و پذیرش آنرا برای تکمیل درجه کارشناسی ارشد رشته مدینادسی برق با گرایش کنترل پیشنهاد می کنند. -۱۲-

اعضا هیات داوران	نام و نام خانوادگی	امضاء
۱- استاد راهنمای:	آقای دکتر محمد تقی حمیدی بهشتی	
۲- استاد مشاور:	آقای دکتر مؤمنی	
۳- استادان مستحسن:	آقای دکتر اسدالله مصلح زاده خادم آقای دکتر خاکی سدیق	
۴- مدیر گروه:	آقای دکتر جوهری عجد (یا نماینده گروه تحصیلی)	

این نسخه به عنوان نسخه نهایی پایان نامه/رساله مورد تأیید است.

اعضا هیات راهنمای:

شماره:
تاریخ:
پوست:



آیین نامه چاپ پایان نامه (رساله) های دانشجویان دانشگاه تربیت مدرّس

نظر به اینکه چاپ و انتشار پایان نامه (رساله) های تحصیلی دانشجویان دانشگاه تربیت مدرّس میبن بخشی از فعالیتهای علمی - پژوهشی دانشگاه است بنابراین به منظور آگاهی و رعایت حقوق دانشگاه، دانش آموختگان این دانشگاه نسبت به رعایت موارد ذیل متعهد می شوند:

ماده ۱ در صورت اقدام به چاپ پایان نامه (رساله)ی خود، مراتب را قبلاً به طور کتبی به مرکز نشر دانشگاه اطلاع دهد.

ماده ۲ در صفحه سوم کتاب (پس از برگ شناسنامه)، عبارت ذیل را چاپ کند:
«کتاب حاضر، حاصل پایان نامه کارشناسی ارشد / رساله دکتری نگارنده در رشته
دانشگاه تربیت مدرّس به راهنمایی سرکار خانم / جناب
که در سال در دانشکده
آقای دکتر و مشاوره سرکار خانم / جناب آقای دکتر
از آن دفاع شده
است».

ماده ۳ به منظور جبران بخشی از هزینه های نشریات دانشگاه تعداد یک درصد شمارگان کتاب (در هر نوبت چاپ) را به مرکز نشر دانشگاه اهدا کند دانشگاه می تواند مازاد نیاز خود را به نفع مرکز نشر در معرض فروش قرار دهد.

ماده ۴ در صورت عدم رعایت ماده ۳، ۵۰٪ بهای شمارگان چاپ شده را به عنوان خسارت به دانشگاه تربیت مدرّس، تأديه کند.

ماده ۵ دانشجو تعهد و قبول می کند در صورت خودداری از پوداخت بهای خسارت، دانشگاه می تواند خارت مذکور را از طریق مراجع قضایی مطالبه و وصول کند؛ به علاوه به دانشگاه حق می دهد به منظور استیفاده حقوق خود، از طریق دادگاه، معادل وجه مذکور در ماده ۴ را از محل توقيف کتابهای عرضه شده نگارنده برای فروش، تأمین نماید.

ماده ۶ اینجانب مسحور جعفری دانشجوی رشته هندسی برق - کنترل مقطع کارشناسی ارشد تعهد فوق و ضمانت اجرایی آن را قبول کرده، به آن ملتزم می شوی.

تقدیم به ساحت پاک و مقدس حضرت بقیة الله الاعظم
که چشم جهان در انتظار تلاؤ روی پر فروغ اوست

تقدیم به پدر و مادر عزیز، مهربان، دلسوز و فداکارم

که شمع وجود خود را فراراه من نموده اند و در همه حال مشوقم بوده اند.
در راه آسایش و موفقیتم همواره و در تمامی مراحل زندگی، سخنیها
را به جان خریده اند و هریک از موفقیتهايم، نمودی از رنجها
و زحمات بیشمار آنان می باشد. زیان و قلم در وصف
و بیان گوشه ای از این از خود گذشتگی ها
و فداکاریها نیز قادر و ناتوانند.

تقدیم به همسر عزیز و مهربانم لیلا

که حضورش در کنارم، زندگیم را رنگ و
بویی تازه بخشید و سرشار از عطر
مهر و محبت، عشق و علاقه،
و صفا و صمیمیت نمود.

تقدیم به پویندگان راه علم و

دانش و حق و حقیقت

تشکر و قدردانی

سپاس و ستایش خداوند متعال را که روحی جستجوگر در آدمی به ودیعه نهاد و آفریدگاری که هیچ هوش ژرف بینی به ژرفایش راه نیابد.

از زحمات بیدریغ و راهنماییهای استاد ارجمند جناب آقای دکتر محمدتقی حمیدی بهشتی که راهنمایی پایان نامه اینجانب را بر عهده داشتند و علاوه بر کمال همکاری در مدت تحصیل، درس‌های بسیاری نیز از ایشان آموختم، کمال تشکر و امتنان را دارم و توفيق روزافزون ایشان را از پروردگار متعال خواهانم.

از راهنمایها و همکاریهای استاد ارجمند جناب آقای دکتر حمیدرضا مؤمنی که سمت استاد مشاور پایان نامه اینجانب را داشتند، بسیار سپاسگذارم.

همچنین از پدر، مادر و همسر عزیز، مهربان، دلسوز و فداکارم که در مدت انجام این پایان نامه زحمات و سختیهای بسیاری را متحمل شدند، بسیار متشرک و سپاسگذارم و از درگاه خداوند متعال سلامت، سعادت، عزت، سربلندی و موفقیت همیشگی را برایشان آرزومندم.

وظيفة خود می دانم از برادر بزرگوارم جناب آقای مهندس عبدالرضا جعفری و به خصوص خواهر بسیار عزیزم سرکار خانم شهره جعفری که زحمات زیادی را در امر تایپ و صفحه آرایی پایان نامه اینجانب متحمل شده اند، بسیار تشکر و قدردانی نمایم.

– همچنین لازم می دانم از همکاریها و زحمات برادر عزیزم جناب آقای مهندس فرخ جعفری و دوستان عزیزم آقایان مهندس عبدالنبی غلامیان نژاد، مهندس محمدابراهیم قاسمی مقدم، مهندس محمدبابقر غزنوی قوشچی و مهندس کوروش روستا و سایر دوستان و عزیزانی که به نوعی مرا در انجام این پایان نامه یاری رسانده اند اما به دلیل فراموشی نامی از آنها ذکر نشده است، سپاسگذاری نمایم.

در پایان از تمامی معلمان و اساتید دلسوز و فداکاری که شمع وجود خود را چراغ راه دانش پژوهان نموده اند و به خصوص معلمان و اساتید دوران تحصیلم بسیار سپاسگذار و متشرکم. باشد که اندکی از زحمات بیدریغ آنان را ارج نهاده باشم.

چکیده :

روشهایی که تا کنون برای مسأله طراحی LQG/LTR در سیستمهای آشفته منفرد ارائه شده اند بر پایه استفاده از فیدبک مرکب می باشند. از آنجایی که در مسأله LQG ، فرض می شود که سیستم در ورودی و خروجی خود دارای نویزهای سفید گوسی ناهمبسته با متوسط صفر می باشد، روش‌های معمول جداسازی را نمی توان به مسأله LQG اعمال نمود.

روشی که برای جداسازی سیستم در این پایان نامه مورد استفاده قرار گرفته است بر اساس جداسازی کامل معادله جبری ریکاتی متقارن به دو معادله جبری ریکاتی نامتقارن از مرتبه کمتر برای سیستمهای آشفته منفرد می باشد. با استفاده از این روش رؤیتگرهای بهینه کند و تند را بصورت کاملاً مجزا برای سیستم طراحی نموده و با اعمال تخمینهای بدست آمده از این رؤیتگرهای بهینه کند و تند حلقة فیدبک را کامل می کنیم. بهره فیدبک را نیز با استفاده از حل مسأله زیرسیستمهای کند و تند حلقة فیدبک را کامل می کنیم. بهره فیدبک را نیز با استفاده از حل مسأله تنظیم کننده بهینه برای هر یک از این زیرسیستمهای کند و تند محاسبه می نماییم. البته در این روش با اعمال تبدیل چانگ بدست آمده برای سیستم حلقة بسته به سیستم اولیه، متغیرهای حالت تغییر یافته توسط این تبدیل، تخمین زده شده و به سیستم اعمال می شوند.

روش دیگری نیز برای جداسازی کامل سیستم اولیه و تبدیل آن به زیرسیستمهای کند و تند با استفاده از تبدیل چانگ ارائه شده است. در این روش نیز طراحی رؤیتگرهای و تنظیم کننده های بهینه بصورت مجزا از یکدیگر صورت می گیرد و سپس فیدبک سیستم را بصورت فیدبک مرکب تشکیل می دهیم.

روشی که برای شکل دهی بهره حلقة انتقال و رسیدن به پاسخ مطلوب در روش‌های فوق مورد استفاده قرار گرفته است، استفاده از افزودن دینامیک انتگرالگیر و فیلتر پایین گذر به گونه ای می باشد که سیستم نهایی بدست آمده نیز دارای خاصیت دوزمانگی باشد. به این ترتیب سیستم پس از افزودن دینامیک نیز یک سیستم آشفته منفرد باقی می ماند و کلیه روش‌های طراحی LQG/LTR برای سیستمهای آشفته منفرد، به این سیستم قابل اعمال می باشند. با افزودن دینامیک به این روش ضمن ایجاد خاصیت انتگرالگیری و کاهش خطای ماندگار، میزان کاهش بهره در فرکانس‌های بالا افزایش می یابد و به این ترتیب خاصیت کاهش و حتی حذف نویز در خروجی نیز به سیستم اضافه می شود.

این روش‌ها در شبیه سازی طراحی LQG/LTR برای سیستم هواییمای AIRC مورد استفاده قرار گرفته است. نتایج حاصل از شبیه سازی برای روش جداسازی کامل با پاسخ طراحی مرتبه کامل

منطبق می باشند اما نتایج حاصل از فیدبک مرکب دارای اختلافی از مرتبه $O(\epsilon^{1/2})$ می باشند.

کلیدواژه ها:

آشتفتگی منفرد - LQG/LTR - کنترل چندمتغیره - شکل دهی بهره حلقه انتقال - باز یابی بهره
حلقه انتقال - کنترل بهینه - کاهش مرتبه - جداسازی - رؤیتگر بهینه - فیلتر کالمن - دوزمانگی

فهرست مطالب

۱.....	فصل اول: آشنایی با سیستمهای آشناه منفرد
۱.....	۱-۱ مقدمه
۳.....	۲-۱ تاریخچه
۵.....	۳-۱ مدل استاندارد آشناه منفرد
۹.....	۴-۱ خواص چند زمانه بودن مدل استاندارد آشناه منفرد
۱۲.....	۵-۱ چندلایه های تند و کند
۱۶.....	۶-۱ تبدیل از شکل غیر استاندارد به شکل استاندارد
۲۲.....	فصل دوم: سیستمهای آشناه منفرد خطی تغییر ناپذیر با زمان
۲۲.....	۱-۲ مقدمه
۲۵.....	۲-۲ شکلهای بلوکی مثلثی و قطری سیستمهای آشناه منفرد
۳۲.....	۳-۲ خواص مقادیر ویژه و بردارهای ویژه
۴۰.....	۴-۲ اعتبار مدلها تقریبی
۴۹.....	۵-۲ کترل پذیری و رؤیت پذیری
۵۸.....	۶-۲ مدلها حوزه فرکانس
۶۲.....	فصل سوم: کترل فیدبک خطی سیستمهای آشناه منفرد خطی تغییر ناپذیر با زمان
۶۲.....	۱-۳ مقدمه
۶۳.....	۲-۳ کترل فیدبک حالت مرکب
۶۹.....	۳-۳ جایابی قطبها و تخصیص مقادیر ویژه
۷۲.....	۴-۳ تنظیم کننده نزدیک بهینه
۷۵.....	۱-۴-۳ تنظیم کننده بهینه کند
۷۶.....	۲-۴-۳ تنظیم کننده بهینه تند
۷۷.....	۳-۴-۳ نزدیک بهینگی تابع کترل مرکب
۷۹.....	۴-۴-۳ تابع کترل نزدیک بهینه کاهش مرتبه یافته
۸۱.....	فصل چهارم: اصول طراحی جبرانساز بروش LQG/LTR
۸۱.....	۱-۴ مقدمه
۸۳.....	۲-۴ تعریف مسئله LQG

۳-۴ حل مسئله LQG و بررسی قوام فیدبک حالت بهینه	۸۵
۴-۴ بازیابی بهره حلقه انتقال	۸۹
۵-۴ شکل دهی بهره های اصلی	۹۶
۶-۴ شکل دهی بهره حلقه و جبرانسازی فرکانس بالا با استفاده از تئوری آشتفتگی منفرد	۱۰۳
۶-۱۶ افزودن دینامیک به سیستم اولیه	۱۰۴
۲-۶-۴ بررسی افزوده با استفاده از تئوری سیستم های آشتفتگی منفرد	۱۰۷
۳-۶-۴ بررسی بهره حلقه انتقال سیستم مرکب و برآوردن تابع معیار عملکرد با استفاده از تئوری سیستمهای آشتفتگی منفرد	۱۱۰
۷-۴ نکاتی چند در مورد طراحی LQG/LTR	۱۱۴
فصل پنجم: طراحی LQG/LTR در سیستمهای آشتفتگی منفرد خطی تغییر ناپذیر با زمان	۱۱۹
۱-۵ مقدمه	۱۱۹
۲-۵ تجزیه به زیرسیستمهای کند و تند با ورودی نویز سفید	۱۲۱
۳-۵ طراحی رؤیتگر بهینه و کنترل کننده LQG	۱۲۵
۱-۳-۵ طراحی رؤیتگر بهینه در حالت ماندگار	۱۲۶
۲-۳-۵ کنترل کننده LQG در حالت ماندگار	۱۳۲
۴-۵ طراحی رؤیتگر بهینه با استفاده از جداسازی کامل	۱۳۸
۱-۴-۵ جداسازی کامل کند و تند معادله جبری ریکاتی	۱۳۹
۲-۴-۵ طراحی رؤیتگر بهینه کند و تند	۱۴۰
۵-۵ طراحی LQG با استفاده از جداسازی کامل	۱۵۲
۱-۵-۵ طراحی LQG به روش جداسازی کامل ساده شده	۱۵۳
۲-۵-۵ طراحی LQG در حالت ماندگار با استفاده از جداسازی کامل	۱۵۰
۶-۵ شکل دهی و طراحی بهره های حلقه انتقال و بازیابی آنها	۱۶۴
۷-۵ شبیه سازی روشهای طراحی LQG/LTR	۱۶۷
۸-۵ نتایج و پیشنهادات	۱۸۱
فهرست منابع و مراجع	۱۸۴
چکیده انگلیسی	۱۸۸
عنوان انگلیسی	۱۸۹

فصل اول

آشنایی با سیستمهای آشفته منفرد

۱-۱ مقدمه

یکی از مسائل عمدۀ و مهم در رشته کنترل مسأله مدل‌سازی ریاضی سیستم مورد بررسی می‌باشد. مدل‌سازی سیستمهای کنترل دارای خواص ویژه خود می‌باشد. از یکسو یک مهندس کنترل همواره مایل است که سیستم مورد بررسی تا حد امکان سیستمی ساده و مدل ریاضی آن پیچیدگیهای غیر ضروری و قابل اغماض نداشته باشد. از سوی دیگر ساده سازی بیش از حد در مدل باعث می‌شود تا در هنگام اعمال طراحی انجام شده به سیستم، شاهد بروز مسائل و عوارض نامطلوب ناشی از حذف بعضی پارامترهای مؤثر در رفتار سیستم باشیم. همچنین بعضی از جزئیات مورد نیاز برای بررسی رفتار سیستم را فقط می‌توان با اعمال کنترل به سیستم و مشاهده چگونگی رفتار آن بدست آورد.

مسائل عمدۀ مورد بررسی مهندسان کنترل مسائلی از قبیل تنظیم کننده بهینه^۱، ردیابی^۲ و هدایت می‌باشد که در هنگام انجام این فرآیندهای کنترلی مسأله قوام^۳ و عدم حساسیت پاسخ سیستم به تغییرات پارامترها، وارد شدن اغتشاش به سیستم و همچنین عدم قطعیت^۴ مدل مورد

1- Optimal Regulator

2- Tracking

3- Robustness

4- Uncertainty

بررسی از مسائل بسیار مهم می باشند و طراحی انجام شده باید در برابر بروز مسائلی از این قبیل از خود پایداری و قوام نشان داده و نسبت به اینگونه تغییرات حساسیت بسیار کمی از خود نشان دهد.

ساده سازی مدل از مدت‌ها پیش در بین مهندسان کنترل رایج بوده است و حتی قبل از اینکه مسئله ساده سازی مدل بصورت تحلیلی مطرح شود، با صرفنظر کردن از پارامترهای کوچک از قبیل ثابت زمانی، جرم، ظرفیت و امثال آن باعث کاهش مرتبه سیستم می شدند. اما همواره باید در نظر داشت که طراحی که براساس یک مدل ساده شده انجام می شود، همیشه قابل قبول نبوده و در هنگام اعمال به سیستم ممکن است معیار مورد نظر را برآورده نسازد. در صورت بروز چنین مسئله ای مهندس کنترل به اینباری جهت بهبود و تصحیح مدل ساده شده خود نیاز خواهد داشت تا با انجام تصحیحاتی در مدل و طراحی مجدد، معیار مورد نظر سیستم را نیز برآورده سازد.

یکی از روش‌های بررسی مدل‌های سیستمهای دو زمانه و طراحی و بررسی پایداری اینگونه سیستمهای با ادغام تئوری سیستمهای کنترل و تکنیک آشفتگی منفرد^۱ بدست می آید و اینگونه سیستمهای را سیستمهای آشفته منفرد می نامند. علت استفاده از تئوری تکنیک آشفتگی منفرد در تحلیل سیستمهای کنترل، ساده سازی نرم افزاری و ساخت افزاری و اعمال ساده‌تر روندهای کنترل همراه با افزایش قوام این سیستمهای می باشد.

استفاده از روش آشفتگی منفرد در تحلیل سیستمهای می تواند ضمن ساده سازی با در نظر گرفتن مدل اصلی در موارد مورد نیاز، باعث برآورده شدن تابع معیار نیز شود. در این روش تحلیل، سیستم به دو ناحیه مختلف لایه خارجی^۲ و لایه مرزی^۳ تقسیم می شود که در تحلیل ناحیه لایه خارجی از مدل کاهش مرتبه یافته^۴ سیستم استفاده می شود ولی در لایه مرزی به دلیل حساسیت و دقیقیت بیشتر مدل مرتبه کامل سیستم^۵ در نظر گرفته می شود. تقسیم فوق یک تقسیم زمانی می باشد و همواره سعی می شود که از مدل کاهش مرتبه یافته سیستم برای بیان رفتار سیستم در ناحیه ای که سیستم رفتار کننده را از خود نشان می دهد استفاده شود و رفتار گذراي سیستم با توجه به مدل مرتبه کامل سیستم و به عبارت دیگر توسط تحلیل لایه مرزی بررسی شود. از آنچایی که در بسیاری از فرآیندها، رفتار گذراي سیستم چندان مورد توجه نبوده و رفتار حالت ماندگار و دائمی سیستم مورد

1- Singular Perturbation

2- Outer Layer

3- Boundary Layer

4- Reduced Order Model

5- Full Order Model

نظر می باشد، لذا در بیشتر طراحی ها به پایداری مجانبی لایه مرزی اکتفا می شود. با توجه به اینکه دینامیک تند سیستم فقط باعث تغییراتی در پاسخ سیستم حول پاسخ سیستم کاهش مرتبه یافته می شود، با پایدار مجانبی بودن دینامیک تند، این تغییرات پس از مدتی به سرعت کاهش می یابند و در نهایت آنچه باقی می ماند پاسخ ماندگار و دائمی سیستم است که از مدل کاهش مرتبه یافته سیستم بدست می آید. آنچه که برای مهندسان کنترل مهم است سادگی بررسی سیستمهای با بعد زیاد می باشد که توسط تکنیک آشتفتگی منفرد می توانند با جداسازی دامنه فرکانسی سیستم به محدوده های تند و کند که به ترتیب مربوط به حالت های تند و کند سیستم می باشند، محاسبات زیر سیستمهای تند و کند سیستم اولیه را کاهش دهنند. به این ترتیب در فرکانس های بالا فقط زیر سیستم تند و در فرکانس های پایین زیر سیستم کند مورد بررسی قرار می گیرند. علتی که این سیستمهای را آشتفتگی منفرد می نامند این است که تنها با تغییر یک پارامتر مرتبه دینامیک سیستم (مرتبه معادلات دیفرانسیل بیان کننده دینامیک سیستم) کاهش می یابد. از آنجا که دینامیک کلیه مدل هایی که برای سیستمهای گوناگون در نظر گرفته می شود همواره نسبت به دینامیک واقعی از مرتبه کمتری برخوردار است و در عمل نیز این مدل ها قابل قبول هستند لذا می توان انتظار داشت کاهش مرتبه ای که با استفاده از تئوری آشتفتگی منفرد نیز در سیستم حاصل می شود، دینامیک و مدل نسبتاً قابل قبولی را برای رفتارهای معمول سیستم ارائه کند و از این مدل بتوان در فرکانس های پایین که فرکانس های معمول سیستمهای کنترلی می باشند، استفاده مطلوب نمود.

در قسمتهای بعد چگونگی مدل یک سیستم آشتفتگی منفرد و بررسی حالت دو زمانه^۱ بودن آن و شرایط پایداری اینگونه سیستمهای خواهیم پرداخت. بیشتر مباحث و مطالب فصلهای اول، دوم و سوم برگرفته از مراجع [1-4] می باشد. در سایر موارد مراجع مورد استفاده هر مطلب ذکر شده است.

۲-۱ تاریخچه

از اوایل قرن بیستم تکنیک آشتفتگی منفرد بعنوان یک روش متداول برای حل مسائل دینامیک سیالات استفاده می شده است. پس از آن این تکنیک در سایر شاخه های علمی نیز مورد استفاده و گسترش قرار گرفت و در ریاضیات، فیزیک و سایر رشته های مهندسی توسعه بیشتری یافت و همگی این رشته ها نیز از همان اصول اولیه معروف که شامل لایه های مرزی و هم خوانی این لایه با

لایه های درونی و خارجی و گسترش پیوسته بین این لایه ها می باشد، استفاده می کردند. در سیستم های کنترل، لایه های مرزی یک مشخصه اساسی از چگونگی رفتار دو زمانه سیستم می باشد. لایه های مرزی بصورت مقدار اولیه و نهایی مسیر حالت های گذراي تند بیان می شوند و باعث شکل گرفتن پاسخ فرکانس بالای سیستم که جزوی از پاسخ کامل سیستم است، می شوند.

مدل آشفته منفرد سیستم های دینامیکی با بعد محلود، بصورت مبسوط توسط ریاضیدانانی همچون تیخونوف در سالهای ۱۹۴۸ و ۱۹۵۲ [۵-۶]، لوبینسون در سال ۱۹۵۰ [۷]، واسیل اوا در سال ۱۹۶۳ [۸]، واسو در ۱۹۶۵ [۹]، هوپنسیتید در سالهای ۱۹۶۷ و ۱۹۷۱ [۱۰-۱۱] و امالی در سال ۱۹۷۱ [۱۲] و ... در مقالات و مکتوبات ریاضی مورد بررسی قرار گرفت. این مدل اولین مدلی بود که توسط مهندسان کنترل برای مدل سازی سیستمها بر اساس تئوری و تکنیک آشفتگی منفرد مورد استفاده قرار گرفت.

روشی که تیخونوف در حل معادلات آشفته منفرد در سال ۱۹۵۲ بیان کرد و توسعه ای که به این روش توسط واسیل اوا برای سیستم هایی با معادلات دیفرانسیل غیرخطی در سال ۱۹۶۳ داده شد، برای اولین بار توسط کوکوتورویچ و سانوتوی به مسئله کنترل بهینه و طراحی تنظیم کننده بهینه در سال ۱۹۶۸ اعمال شد [۱۳] و پس از آن نیز در سال ۱۹۶۹ مسئله کنترل شب بهینه^۱ را برای سیستم های غیرخطی از درجه بالا مورد بررسی قرار دادند [۱۴-۱۵]. در سالهای ۱۹۷۰ و ۱۹۷۱ کلی و ادلباوم تکنیک آشفتگی منفرد را به مسئله بهینه سازی پرواز اعمال کردند [۱۶-۲۰]. پس از آن استفاده از تکنیک آشفتگی منفرد در حل مسائل کنترل با نرخ قابل توجهی افزایش یافت و این روش بصورت روشی متداول و رایج برای حل سیستم هایی که در معادلات دینامیکی خود دارای پارامتر های کوچکی بصورت ضریب مشتق بودند، درآمد. در سال ۱۹۷۶ کوکوتورویچ، امالی و سانوتوی با مطالعه اجمالی تکنیک آشفتگی منفرد و کاربردهای آن در زمینه کنترل، نتایج کار خود را بصورت مقاله ای ارائه نمودند [۲۱]. در سال ۱۹۸۴ ساکسینا، اریلی و کوکوتورویچ با انجام مطالعه اجمالی دیگری بر مجموعه کارهای انجام شده با استفاده از تکنیک آشفتگی منفرد در زمینه کنترل در فاصله سالهای ۱۹۷۶ تا ۱۹۸۳، نتایج کار خود را بصورت مقاله ای با بیش از چند صفحه مرجع ارائه نمودند [۲۲]. همچنانی در سال ۱۹۸۴ مقاله دیگری از این قبیل توسط کوکوتورویچ ارائه شد که بیش از ۵۰۰ مرجع در این مقاله مورد استفاده و بررسی قرار گرفته است [۲۳]. کثرت مراجع در مقالات ذکر شده گواهی بر پیشرفت چشمگیر و روز افزون استفاده از روش و تکنیک آشفتگی منفرد در بررسی و مطالعه

سیستمهای کنترل و حل مسائل کنترل برای سیستمهای چندزمانه، پس از پایه ریزی تئوری سیستمهای آشفته منفرد می باشد.

۱-۳ مدل استاندارد آشفتگی منفرد

مدل استاندارد آشفته منفرد برای سیستمهای دینامیکی با بعد محدود، بصورت مدل فضای حالت بیان می شود که در این مدل مشتقات بعضی از حالتها در یک پارامتر اسکالر مثبت کوچک مثل ϵ ضرب شده اند. این معادلات به شکل کلی زیر بیان می شوند:

$$\dot{x} = f(x, z, \epsilon, t), \quad x(t_0) = x^0, \quad x \in \mathbb{R}^n \quad (1.1)$$

$$\dot{z} = g(x, z, \epsilon, t), \quad z(t_0) = z^0, \quad z \in \mathbb{R}^m \quad (1.2)$$

که علامت نقطه بیانگر مشتق نسبت به زمان t می باشد و f و g توابعی هستند که به اندازه کافی نسبت به آرگومانهای x و z و ϵ و t مشتق پذیر و دارای مشتقات پیوسته هستند. همانگونه که ذکر شد ϵ یک پارامتر اسکالر است که باعث حذف تمامی پارامترهای کوچک مدل می شود. باید توجه داشت که در بسیاری از موارد داشتن فقط یک پارامتر کوچک در مدل محدودیتی به شمار نمی آید و از آنجا که ϵ یک پارامتر اسکالار است سایر پارامترها را می توان بصورت یک ضریب از ϵ در نظر گرفت و تنها مسئله موجود این است که پارامترهای کوچک موجود در مدل از یک مرتبه بزرگی باشند بدین معنی که بیان سایر پارامترها بصورت ضریبهایی از ϵ ممکن باشد. بدین ترتیب می توان در مدلها بیان کوچک متعددی دارند با در نظر گرفتن یکی از این پارامترها بصورت ϵ و بیان سایر پارامترها بر اساس این پارامتر، مدل سیستم را به شکل استاندارد یک سیستم آشفته منفرد بیان کرد و بدین ترتیب با یک مدل آشفته منفرد استاندارد مو اجه بود.

در تئوری سیستمهای کنترل معادلات (۱-۱) و (۲-۱) گامی به سوی کاهش مرتبه مدل اولیه و بدست آوردن مدل کاهش مرتبه یافته سیستم می باشد. کاهش مرتبه مدل وابسته به تغییرات پارامتر واحد ϵ می باشد و به این دلیل که فقط با صفر شدن پارامتر ϵ مرتبه سیستم از $m+n$ به n کاهش می یابد، این مدل را مدل آشفته منفرد می گویند. باید توجه داشت که با صفر قراردادن ϵ معادله (۲-۱) بصورت معادله جبری زیر در می آید:

$$0 = g(\bar{x}, \bar{z}, 0, t) \quad (1.3)$$

که علامت بار بیان کننده این مفهوم است که متغیرهای \bar{x} و \bar{z} متعلق به سیستم حاصل از $\epsilon = 0$