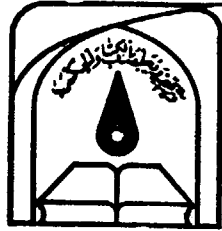
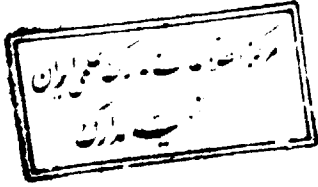


بِسْمِ اللَّهِ الرَّحْمَنِ الرَّحِيمِ

٢٧٥٩٥

۱۳۷۸ / ۱۲ / ۱۶



دانشگاه تربیت مدرس دانشکده فنی و مهندسی

5143

پایان نامه کارشناسی ارشد
مهندسی برق - مخابرات

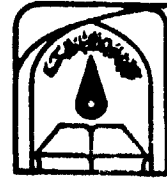
طراحی و ساخت آنتن ایستگاه زمینی
برای سیستم ماهواره‌های LEO

مهرداد پناهپور تهرانی

استاد راهنما:
دکتر محمد حکاک

زمستان ۱۳۷۸

۲۷۵۹۵



دانشگاه تربیت مدرس

تاییدیه هیات داوران

آقای مهرداد پناهپور تهرانی پایان نامه ۶ واحدی خود را با عنوان طراحی و ساخت آنتن ایستگاه زمینی برای سیستم ماهواره‌ای LEO در تاریخ ۱۶/۱۱/۷۸ ارائه کردند. اعضای هیات داوران نسخه نهائی این پایان نامه را از نظر فرم و محتوی تایید و پذیرش آنرا برای تکمیل درجه کارشناسی ارشد رشته مهندسی برق باگرایش مخابرات پیشنهاد می‌کنند. ۱۱۳ ب ۱۱

امضاء

نام و نام خانوادگی

آقای دکتر حکاک

اعضای هیات داوران

۱- استاد راهنما:

۲- استاد مشاور:

۳- استادان ممتحن:

۴- مدیر گروه:

(یا نماینده گروه تخصصی)

—

آقای دکتر فرورقی

آقای دکتر اسفندیار مهرشاهی

آقای دکتر ولایی

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

امضای استاد راهنما:



بسمه تعالی

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

نظر به اینکه چاپ و انتشار پایان نامه (رساله) های تحصیلی دانشجویان دانشگاه تربیت مدرس، مبین بخشی از فعالیت های 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 «دفتر نشر آثار علمی» 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 مهندسی برق - است
که در سال ۱۳۷۸ در دانشکده نئی در مهندسی دانشگاه تربیت مدرس به راهنمایی سرکار خانم / جناب آقای دکتر محمد شکاک ، مشاوره سرکار خانم / جناب آقای دکتر _____ و مشاوره سرکار خانم / جناب آقای دکتر _____ از آن دفاع شده است.

ماده ۳ به منظور جبران بخشی از هزینه های انتشارات دانشگاه، تعداد یک درصد شمارگان کتاب (در هر نوبت چاپ) را به «دفتر نشر آثار علمی» 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 مدرس، تأدیه کند.

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

ماده ۶ اینجانب محمد داد نیا هیچگاه در رشته مهندسی برق - مخابرات مقطع کارشناسی ارشد تعهد فوق و ضمانت اجرایی آن را قبول کرده، به آن ملتزم می شوم.

نام و نام خانوادگی: محمد داد نیا هیچگاه

تاریخ و امضا: ۱۱/۲۳/۷۸

تقدیم به عزیزترین عزیزانم،

پدر و مادر مهربانم

و

برادر و خواهرم

چکیده:

در این پروژه پس از بررسی انواع روشهای تراکینگ آنتن برای اینکه بتواند همواره با بیشترین قدرت دریافت و یا ارسال کند، از میان روشهای تراکینگ الکترونیکی و مکانیکی، تراکینگ به روش مکانیکی به کمک سیستم GPS برگزیده شد. بدین صورت که ایستگاه زمینی به محض دریافت اطلاعات مربوط به مختصات سه بعدی ماهواره (طول و عرض جغرافیایی و ارتفاع از سطح زمین) پس از یک پردازش زاویه Elevation و Azimuth را برای آنتن تعیین کرده و آن را تصحیح می‌کند. در بخش دیگری از پروژه اقدام به بررسی انواع آنتن جهت ساخت و نصب در چنین سیستمی پرداخته شد و پس از بررسی آنتن‌های Log Priodic Dipole Array, Conical Log Spiral و آنتن Yagi - Uda، آنتن یاگی به جهت مشخصات مناسب برگزیده و ساخته شد. سپس در دو فرکانس 147 MHz (ارسال) و 400 MHz (دریافت) دو آنتن ساخته شد که پس از طراحی و ساخت توانسیم با $VSWR < 1.3$ به ترتیب گین 10.7dB و 10.75dB بدست آوریم. البته لازم به ذکر است که آنتن فرستنده از 4 المان و آنتن گیرنده از 6 المان ساخته شده است. در ضمن برای اینکه آنتن بتواند پلاریزاسیون دایروی را دریافت کند هریک از آنتن‌ها به صورت متقاطع (صلیبی) ساخته شد و دو آنتن افقی و عمودی با اختلاف فاز 90° با یک جمع کننده Wilkinson که آن هم در این پروژه طراحی و تست شد، جمع شده و آنتن یاگی متقاطع با $AR=1.05$ قادر به دریافت پلاریزاسیون دایروی می‌باشد.

کلمات کلیدی:

- آنتن یاگی متقاطع
- آنتن ماریچی لگاریتمی مخروطی
- آنتن دایبل آرابه متناوب لگاریتمی
- تراکینگ مکانیکی
- تراکینگ الکترونیکی
- سیستم GPS
- تراکینگ به کمک سیستم GPS

فهرست مطالب

صفحه	عنوان
۱	مقدمه
۱	طرح ماهواره "مصباح"
۳	تکنولوژی و کاربرد ماهواره‌های کوچک
۷	پروتکل‌های ارتباطی
۸	کاربرد ماهواره‌های کوچک
۸	معرفی مشخصات پروژه

فصل ۱

۱۱	آنتن مارپیچی - لگاریتمی مخروطی (Conical-log-Spiral Antenna)
۱۱	(۱-۱) ساختار هندسی آنتن
۱۲	(۱-۲) مقایسه آنتن مارپیچی - لگاریتمی مخروطی با آنتن Helix
۱۳	(۱-۳) بررسی ثابت انتشار
۱۵	(۱-۴) ناحیه فعال آنتن
۱۶	(۱-۵) پترن آنتن
۱۷	(۱-۶) HPBW
۱۸	(۱-۷) گین آنتن
۲۲	(۱-۸) بررسی اثر F/B
۲۲	(۱-۹) Axial Ratio
۲۳	(۱-۱۰) مرکز فاز (Phase Center)
۲۴	(۱-۱۱) آنتن مارپیچی - لگاریتمی - مخروطی با دو بازو
۲۶	(۱-۱۲) امپدانس ورودی آنتن

- ۲۷ ابعاد آنتن (۱-۱۳)
- ۲۹ طراحی آنتن ماریچی - لگاریتمی مخروطی با شرایط اعلام شده (۱-۱۴)
- ۳۰ پیشنهادات (۱-۱۵)

فصل ۲

- ۳۱ آنتن دایبل آرایه - متناوب لگاریتمی
- ۳۱ (۲-۱) ساختار فیزیکی آنتن
- ۳۳ (۲-۲) تغذیه آنتن LPDA
- ۳۵ (۲-۳) آنالیز LPDA
- ۳۸ (۲-۴) طراحی آنتن LPDA
- ۴۱ (۲-۵) مراحل طراحی آنتن LPDA
- ۵۱ (۲-۶) نتیجه گیری کلی
- ۵۱ (۲-۷) طراحی آنتن LPDA با شرایط اعلام شده
- ۵۲ (۲-۸) پیشنهادات

فصل ۳

- ۵۳ آنتن یاگی (Yagi - Uda Antenna)
- ۵۳ (۳-۱) مقدمه
- ۵۷ (۳-۲) تئوری آنتن یاگی
- ۵۸ (۳-۳) طراحی
- ۶۰ (۳-۴) بهینه کردن طراحی
- ۶۰ (۳-۴-۱) بهینه کردن طولها
- ۶۱ (۳-۴-۲) بهینه کردن فاصله ها

۶۲ F/B کردن (۳-۴-۳)
۶۲ بهینه سازی در سه حالت مختلف (۳-۴-۴)
۶۳ پهنای باند (۳-۴-۵)
۶۴ امپدانس ورودی (۳-۴-۶)
۶۵ روش طراحی آنتن یاگی (۳-۶)
۶۶ طراحی آنتن یاگی در فرکانس 400MHz (۳-۷)
۷۳ تست آنتن طراحی شده در فرکانس 400MHz (۳-۸)
۸۴ طراحی آنتن یاگی در فرکانس 147MHz (۳-۹)
۸۹ تست آنتن طراحی شده در فرکانس 147MHz (۳-۱۰)
۱۰۱ پیشنهادات (۳-۱۱)

فصل ۴

۱۰۴ بررسی روشهای مختلف تراکینگ آنتن و جهت یابی آنها
۱۰۴ مقدمه (۴-۱)
۱۰۴ کاربردهای مختلف آنتنهای تراکینگ دار (۴-۲)
۱۰۵ تخمین زاویه (۴-۳)
۱۰۸ تکنیکهای تراکینگ (۴-۴)
۱۰۸ Sequential-Lobe Comparison (۴-۴-۱)
۱۰۹ Simultaneous-Lobe Comparison (۴-۴-۲)
۱۱۱ انواع روشهای تراکینگ الکترونیکی (۴-۳)
۱۱۱ تعریف تراکینگ الکترونیکی (۴-۴)
۱۱۲ تکنیکهای تراکینگ الکترونیکی (۴-۵)
۱۱۲ روش فازی (۴-۵-۱)

۱۱۳	تئوری آرایه‌های فازی (۴-۵-۲)
۱۲۰	Phased-Array ساختار آنتنهای (۴-۵-۳)
۱۲۳	Real-Time روش زمانی (۴-۶)
۱۲۵	روش فرکانسی (۴-۷)
۱۲۷	روش سوئیچ کردن بین فیدها (۴-۸)
۱۲۸	تقسیم بندی شکل دهنده‌های بیم آنتن از لحاظ فرکانس (۴-۹)
۱۲۸	RF شکل دهنده‌های (۴-۹-۱)
۱۲۹	IF شکل دهنده بیم در فرکانس (۴-۹-۲)
۱۳۰	شکل دهنده‌های بیم بصورت دیجیتال (۴-۹-۳)
۱۳۱	مقایسه روش‌ها (۴-۱۰)
۱۳۱	GPS معرفی سیستم (۴-۱۱)
۱۳۱	GPS چیست (۴-۱۱-۱)
۱۳۲	ساختار سیستم GPS و عملکرد آن (۴-۱۱-۲)
۱۳۴	بخش فضائی سیستم GPS (۴-۱۱-۲-۱)
۱۳۵	بخش کنترل (۴-۱۱-۳-۲)
۱۳۵	بخش USER (۴-۱۱-۲-۳)
۱۳۶	انواع سرویسهای GPS (۴-۱۱-۳)
۱۳۷	روش تراکینگ به کمک سیستمهای GPS (۴-۱۱-۴)
۱۳۹	انتخاب یک سیستم تراکینگ مناسب (۴-۱۲)
۱۴۰	پیشنهادات (۴-۱۳)
۱۴۲	فهرست منابع
۱۴۴	واژه‌نامه
۱۴۴	Abstract

مقدمه

معرفی طرح ماهواره "مصباح"

در پی پیشرفت روزافزون مخابرات و نیاز بیش از پیش بشر به ارتباطات و کسب اطلاعات سرانجام در کشورمان نیز طرحی بنام "طراحی و ساخت ماهواره کوچک مخابراتی LEO مصباح"، مطرح شد. که این در واقع اولین پروژه ساخت ماهواره در کشور می باشد. لذا تجربیات کسب شده در این طرح با توجه به اینکه کل پروژه در داخل کشور طراحی و ساخته می شود می تواند باعث گردد که کشور از لحاظ تکنولوژی ساخت ماهواره پیشرفت مناسبی داشته باشد. اهداف این طرح عبارتند از:

- ۱- ساخت ماهواره LEO و استقرار آن در مدار.
- ۲- اجرای فعالیتهای علمی و تحقیقاتی و آموزشی با ماهواره های سبک در باند آماتور.
- ۳- کسب تجربه ساخت سیستمهای ماهواره ای STORE & FORWARD

مواردی که در این طرح بایستی ساخته شوند عبارتند از:

- ۱- طراحی و ساخت ماهواره
- ۲- طراحی و ساخت ایستگاه مرکزی
- ۳- طراحی و ساخت ترمینالهای REMOTE

۴- طراحی و ساخت ایستگاه تله متری و کنترل زمینی

۵- سازمان دهی پرتاب

و مشخصات طرح عبارتند از:

۱- از یک ماهواره تشکیل می شود.

۲- دارای یک ایستگاه مرکزی برای جمع آوری دیتا و کنترل ترافیک سیستم است.

۳- سیستم دارای یک مجموعه کنترل زمینی است که اطلاعات تله متری را دریافت می کند.

۴- دارای حداکثر ۱۰۰۰ ترمینال REMOTE است.

۵- مدار به صورت دایره ای و با ارتفاع کم است. (۸۹۳km)

۶- ناحیه سرویس دهی اصلی ایران است.

۷- نوع پوشش تک بیمی است.

۸- روش دسترسی به کانال TDMA است.

۹- امکان ذخیره سازی اطلاعات تا ۱ MByte را دارا می باشد.

۱۰- از کدینگ کانولوشنال و دکدینگ و تیربی استفاده می گردد.

۱۱- توان تشعشعی ماهواره روی زمین حداکثر 152dBW/m^2 می باشد.

۱۲- پرتاب ماهواره به روش Piggyback انجام می گردد.

۱۳- در باند فرکانسی رادیو آماتور ماهواره ای عمل می نماید.

۱۴- وزن ماهواره کمتر از ۱۰۰ کیلوگرم است.

لذا با توجه به حجم زیاد کار در این پروژه، پایان نامه کارشناسی ارشد اینجانب به راهنمایی جناب آقای

دکتر محمد حکاک که ناظر طرح فوق می باشند تحت عنوان "طراحی و ساخت آنتن ایستگاه زمینی برای

سیستم ماهواره LEO" مطرح شد.

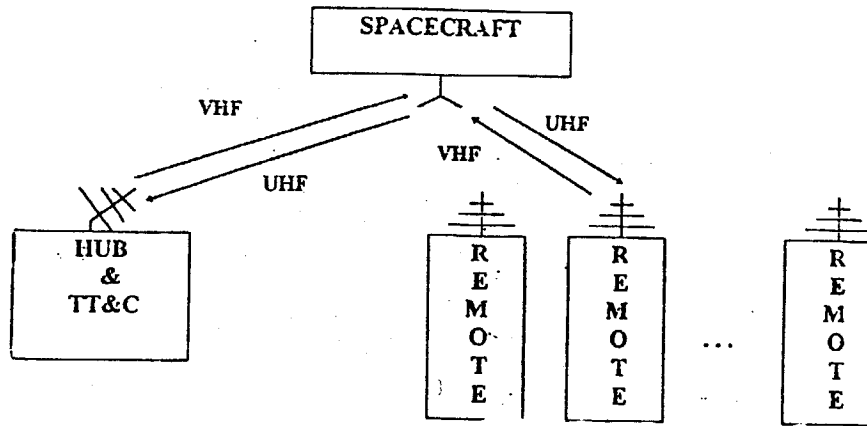
اما قبل از اینکه به مشخصات درخواستی این پروژه بپردازم به طور مختصر به بررسی تکنولوژی

ماهواره های کوچک می پردازم.

تکنولوژی و کاربرد ماهواره‌های کوچک

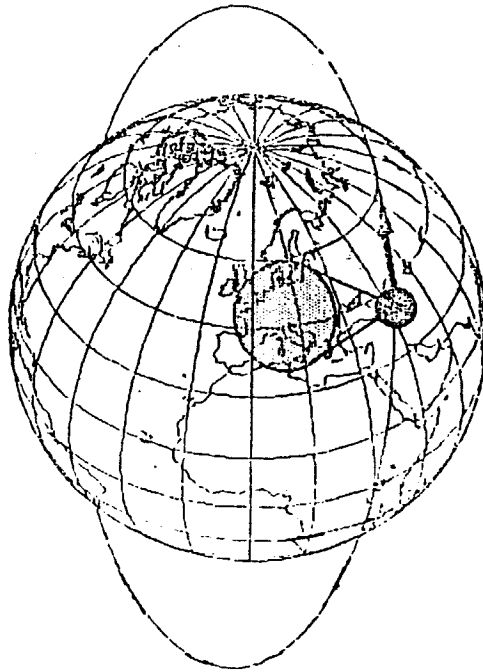
بطور کلی ساختار یک شبکه ماهواره‌ای مانند طرح مصباح که در باند UHF&VHF کار می‌کند به

صورت زیر می‌باشد.



شکل ۱: ساختار کلی شبکه ماهواره‌ای

و نیز نحوه قرار گرفتن یک ماهواره LEO به صورت شکل زیر است.



شکل ۲: مدار قطبی LEO

پارامترهای اصلی ماهواره نصب شده در مدار LEO به قرار زیر است .

۱- توانایی پردازشی:

- دمدولاسیون (قابلیت جبران اختلاف فاز ناشی از پدیده دوپلر)

- فشردن سازی

- ذخیره سازی

- دمدولاسیون مجدد

- ارسال به سمت پائین

۲- مشخصات کلی حرکت ماهواره:

- تنظیم زاویه صفحه مدار ماهواره با صفحه استوا

- تنظیم پریود چرخش ماهواره به دور زمین

- تنظیم مدت زمان قابل رؤیت بودن ماهواره

- توانایی بیشترین سرویس دهی

۳- مشخصات ایستگاه زمینی بعنوان استفاده کننده

- پیچیدگی کم در ساخت ایستگاه زمینی

- مشخص بودن فرکانس DownLink , Uplink

- مشخص بودن نوع کدینگ و بیت ریت.

معمولاً سیستمهای مخابراتی ماهواره‌ای دارای چند نوع لینک مخابراتی می‌باشند به شرح زیر:

۱- لینک مخابراتی اصلی بین ماهواره و ایستگاه مرکزی: این لینک فرمانها و اطلاعات کنترلی را از

ایستگاه زمینی به ماهواره و اطلاعات Payload اصلی ماهواره و تغییرات نرم افزار ماهواره را ارسال و

دریافت می‌کند.

۲- لینک مخابراتی دیتا که اطلاعات را از ایستگاه زمینی استفاده کننده دریافت و به ایستگاه زمینی

مرکزی ارسال می‌کند. همچنین این لینک قسمتی از Payload اصلی ماهواره و تغییرات نرم افزار

ماهواره را به ایستگاه زمینی منتقل می‌کند.

۳- لینک مخابراتی برای انتقال اطلاعات به طور مستقیم بین دو ایستگاه زمینی استفاده کننده.

در این طرح از لینک مخابراتی نوع سوم استفاده نمی شود.

Pay Load ماهواره وظیفه تقویت رادیویی در لینک بین ایستگاههای زمینی را انجام می دهد و از دو

بخش ترانسپوندر و آنتن تشکیل می شود. و وظایف آن به شرح زیر است:

۱- دریافت کاربرد ارسالی در باند فرکانسی با پلاریزاسیون تعیین شدن از ایستگاه مرکزی.

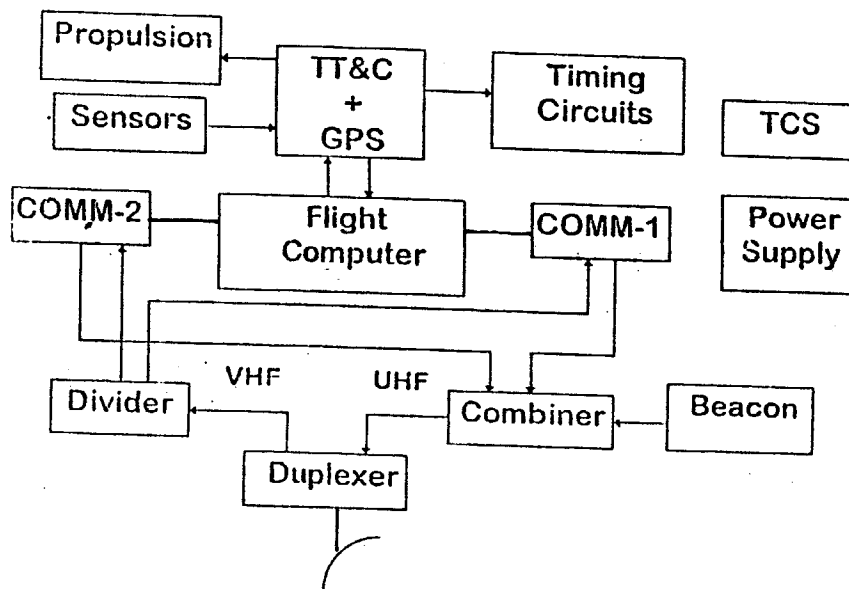
۲- تقویت کاربرد دریافتی و محدود کردن نویز.

۳- تغییر فرکانس از Uplink به Downlink

۴- تقویت سیگنال و رساندن آن به توان مورد نظر جهت ارسال مشخصات فنی Payload شامل باند

فرکانسی و پلاریزاسیون، پوشش، $EIRP \frac{G}{T}$ گیرنده و مدت زمان کارکرد می باشد.

شکل زیر مشخصات داخل یک ماهواره LEO که در طرح مصباح استفاده خواهد شد را نشان می دهد.



شکل ۳: بلوک دیاگرام ماهواره