

طراحی، تحلیل و ساخت آنتن دو بانده برای یک ماهواره LEO کوچک

شروین امیری^۱

الهام شریفی مقدم^۲

۱- سازمان پژوهشهای علمی و صنعتی ایران، تهران، ایران

۲- مرکز تحقیقات مخابرات ایران، تهران، ایران

Separated turnstile:

LEO

واژه های کلیدی : آنتن Separated Turnstile – آنتن دو

بانده – پلاریزاسیون دایروی – روش ممان – ماهواره LEO.

VHF UHF

Abstract :

UHF

This paper presents the structural design for huge systems using Divide & Conquer (D&C) method as a scientific method for optimum designing of complex systems. This method divides the main system into several simple subsystems. Submitted equations in three different cases prove that the optimum response (number of subsystems for minimum system).

VHF

Key words: Seperated Turnstile Antenna, Dual-band Antenna, Mement method, Low earth Orbit Sattelite

شده در این مقاله، از دی پل هایی با بازوهای خم شده به اندازه 45° تشکیل شده است.

در [4] از شبکه Turnstile جدیدی برای تغذیه آنتن دی پل متقاطع استفاده شده است. این شبکه از بازوهای فازی کوکسیالی تشکیل شده و تغذیه آن از یکی از پورتهایی که به چهار مونوپل متصلند صورت می گیرد. این شبکه VSWR مناسبی دارد و پلاریزاسیون دایروی خوبی ایجاد می کند.

هدف اصلی مقاله حاضر بررسی روش طراحی آنتن ST دو بانده ای است که پرتوی زینی شکل برای تبادل اطلاعات مخابراتی در باند UHF داشته باشد و به طور همزمان پرتو تشعشعی همه جهته (نزدیک به کروی) برای تبادل اطلاعات کنترل و مانیتورینگ ماهواره در باند VHF ایجاد کند. مطالعه اثر تغییر پارامترهای فیزیکی آنتن بر پرتو تشعشعی آن بخش بعدی مقاله است که می تواند راهنمایی برای طراحی های بعدی باشد.

مقایسه نتایج تست و اندازه گیری پرتو تشعشعی آنتن ساخته شده با نتایج حاصل از آنالیز برای تأیید صحت طراحی آنتن در بخش نهایی مقاله آورده شده است و شامل بررسی نتایج اندازه گیری مؤلفه عمودی و افقی پرتوی تشعشعی آنتن و ارائه پارامترهایی همچون SWR آنتن در دو باند VHF و UHF و نیز Axial Ratio آنتن جهت بررسی پلاریزاسیون این آنتن میباشد.

۲- تعیین پرتو مناسب برای آنتن Separated Turnstile

در محاسبات بودجه لینک ماهواره، افت فضای آزاد عاملی است که با تغییر فاصله ماهواره از ترمینال زمینی تغییر می کند. برای ایجاد بودجه توانی یکنواختی در تبادل اطلاعات مخابراتی در ناحیه پوشش ماهواره، تغییر افت فضای آزاد باید به نحوی جبران شود. با توجه به فرمول بودجه لینک در رابطه (۱) تنها عوامل جبران کننده تغییر افت فضای آزاد، گین آنتن های زمینی و ماهواره هستند [7].

ماهواره های LEO1 کوچک که اغلب در ارتفاع مداری زیر ۱۴۰۰ کیلومتر به دور زمین می چرخند، جهت انجام مأموریت هایی چون سنجش از دور، تبادل Email و پیام های کوتاه، جمع آوری و تبادل اطلاعات، هواشناسی، تحقیقات علمی و آزمایشی در فضا قرار می گیرند. این دسته از ماهواره ها عموماً در باند UHF و VHF کار کرده و به دلیل تخصیص پهنای باند کم با نرخ بیت پایینی تبادل اطلاعات می کنند. نزدیکی این ماهواره ها به زمین و فرکانس پایین آنها، باعث کاهش افت فضای آزاد شده و با توجه به محاسبات بودجه لینک^۱ نیاز به استفاده از آنتن های با گین بالا منتفی و امکان بهره برداری از آنتنهای با پرتوی پهنتر با هدف ایجاد پوشش مخابراتی بیشتر فراهم می گردد.

آنتن (ST) Separated Turnstile از جمله آنتن هایی است که به دلیل ویژگی های خاص خود از جمله دو بانده بودن و پلاریزاسیون دایروی میتواند در ماهواره های LEO کوچک بکار گرفته شود. این آنتن از چهار مونوپل تشکیل شده که به صورت متقارن در چهار طرف ماهواره نصب می شوند و با یکدیگر به صورت چرخشی اختلاف فاز 90° دارند [1].

در [2] نتایج آنالیز و طراحی یک آنتن Turnstile مماسی شرح داده است. این آنتن در واقع یک آنتن Quadrifilar Helix کوتاه شده است که پلاریزاسیون دایروی دارد و پرتو مناسبی را برای یک ماهواره ایجاد می کند.

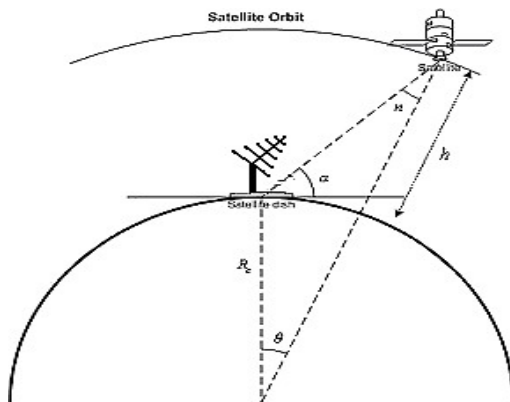
در [3] آنتن دی پل متقاطعی که به صورت متقارن با چهار میله احاطه گشته، بررسی شده است. این آنتن برای رسیدن به پرتوی کروی با گین بالا بهینه گشته و برای بهینه سازی از الگوریتم ژنتیک استفاده شده است. در این مقاله برای بدست آوردن نتایج طراحی ها در هر مرحله از روش عددی ممان استفاده شده است و برای بیان قابلیت های الگوریتم ژنتیک نتایج عددی با نتایج حاصل از تست نمونه واقعی مقایسه شده است. آنتن دی پل متقاطع که چهار میله در اطراف آن قرار دارد، به عنوان المان تشعشعی یک آرایه نیز بکار می رود. آنتن دی پل متقاطع طراحی

¹ Low Earth Orbit

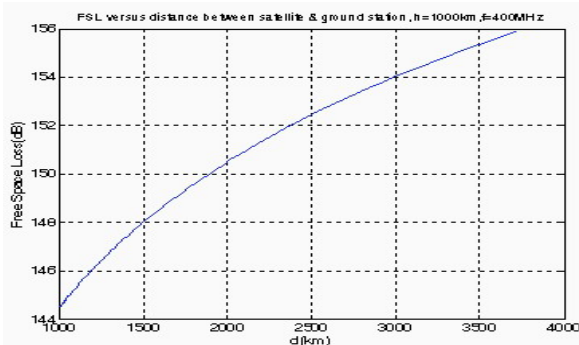
² link budget



نموداری در شکل (۲) آورده شده است. اگر حداقل زاویه رؤیت ترمینال زمینی ۲۰ درجه در نظر گرفته شود، ماکزیمم زاویه حوض ماهواره با استفاده از رابطه (۲) برابر ۵۴ درجه و اختلاف افت فضای آزاد بین زوایای $n=0^\circ$ و $n=54^\circ$ با استفاده از روابط (۳) و (۱) برابر ۶/۵ dB خواهد شد. با فرض یکنواخت بودن پرتوی تشعشی آنتن ترمینالهای زمینی، تمامی اختلاف افت فضای آزاد در نقاط مختلف ناحیه پوشش باید توسط شکل دهی پرتوی آنتن ماهواره جبران گردد. در این حالت اختلاف گین آنتن ماهواره بین این دو زاویه باید در حدود ۶/۵ dB باشد. ادامه تحلیل در سایر زوایا بیانگر ضرورت طراحی آنتنی با پرتوی تشعشی زینی شکل ۵ برای ماهواره را نمایان میسازد.



شکل (۱): پارامترهای هندسی مدار ماهواره



شکل (۲): افت فضای آزاد بر حسب فاصله ماهواره از ترمینال زمینی

$$\left(\frac{E_b}{N_0}\right)_{dB} = P_r - P_n + 10 \log \frac{B}{R_b}$$

$$P_r = P_t - L_{ft} + G_t - L_s + G_r - L_{fr}$$

$$P_n = 10 \log(KTB)$$

$$L_s = 20 \log\left(\frac{4\pi d}{\lambda}\right)$$

نسبت توان سیگنال به نویز در هر بیت، P_r توان سیگنال دریافتی در گیرنده بر حسب dBW، P_n توان نویز در گیرنده بر حسب dBW، L_s تلفات فضای آزاد، R_b سرعت ارسال دیتا در کانال، B پهنای باند کانال، P_t توان فرستنده بر حسب dBW، L_{fr} تلفات خطوط تغذیه در فرستنده و گیرنده و G_t و G_r بهره آنتن های فرستنده و گیرنده و d فاصله فرستنده و گیرنده بر حسب کیلومتر میباشند.

شکل (۱) پارامترهای هندسی مدار ماهواره را نشان می دهد. n زاویه حوض ماهواره ۳، α زاویه رؤیت ۴ ماهواره توسط ترمینال زمینی نسبت به افق، h ارتفاع مدار ماهواره و R_e شعاع زمین (برابر ۶۳۷۸ کیلومتر) میباشند. زوایای حوض و رؤیت ماهواره توسط رابطه هندسی زیر به یکدیگر مرتبط میباشند:

$$\sin(n) = \frac{R_e}{(R_e + h)} \cos(\alpha) \quad (2)$$

همچنین فاصله بین ماهواره و ترمینال زمینی را میتوان از رابطه زیر محاسبه نمود:

$$d = \sqrt{r^2 - R_e^2 \cos^2 \alpha} - R_e \sin \alpha \quad ()$$

بعنوان نمونه روند تغییرات افت فضای آزاد با تغییر فاصله ماهواره و ایستگاه زمینی برای ماهواره ای در ارتفاع ۱۰۰۰ کیلومتر و در فرکانس مرکزی ۴۰۰ مگاهرتز در باند UHF به صورت

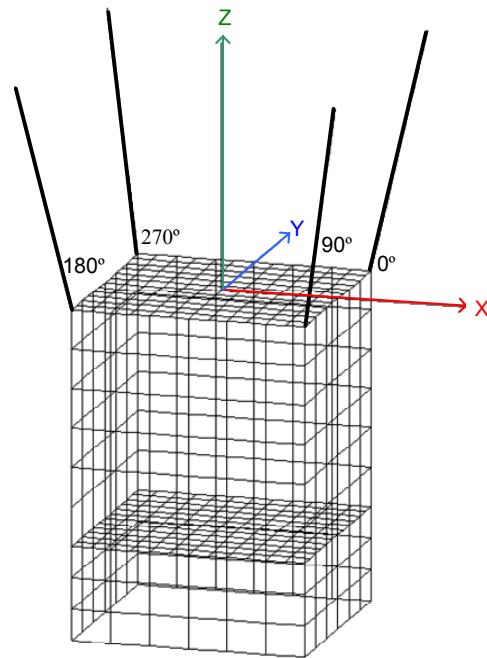
³ Nadir Angle

⁴ Elevation Angle

⁵ saddle-shaped

۳- طراحی آنتن separated turnstile برای یک ماهواره LEO

طراحی آنتن separated turnstile شامل تعیین پارامترهای فیزیکی آن به گونه ای است که پرتوهای تشعشعی مناسب در هر دو باند UHF و VHF را ایجاد کند. از سویی طراحی آنتن باید به نحوی باشد که امکان جمع شدن آن در حین پرتاب ماهواره فراهم شده و پس از جدا شدن ماهواره از موشک بطور خودکار باز شود. بنابراین آنتن باید به صورت نواری شکل و از جنس فلزی با قابلیت انعطاف زیاد ساخته شود. سایر پارامترهای فیزیکی آنتن شامل طول و پهنای مونوپل ها و زاویه نصب آنهاست. طول و زاویه نصب مونوپل ها در شکل (۳) نشان داده شده است. ابتدا آنتن برای ایجاد پرتو زینی شکل مناسب در باند UHF بهینه می شود و سپس در باند VHF آنالیز شده و پرتو آن بررسی می گردد.



شکل (۳): آنتن ST روی بدنه ماهواره

NEC

()

NEC MATLAB

MATLAB

NEC

MATLAB

$$\varphi=0^\circ$$

$$5.8 \leq \Delta G \leq 7.2$$

$$(\Delta G = G_{\theta=54^\circ} - G_{\theta=0^\circ})$$

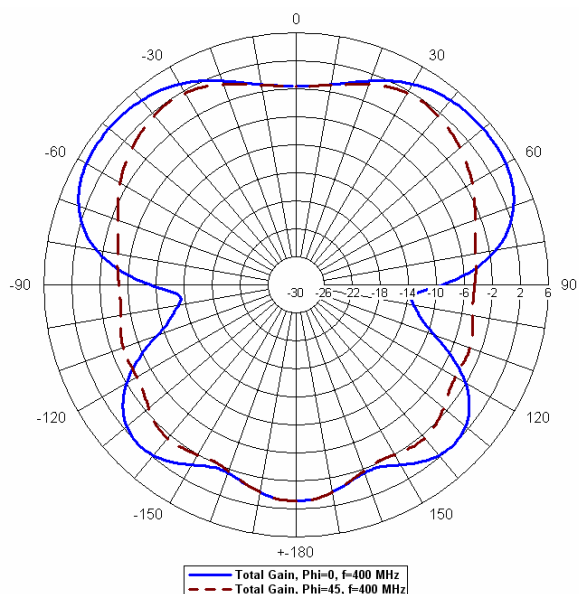
$$\Delta G=6.5\text{dB}$$

$$\beta=85^\circ \quad L=65\text{cm}$$

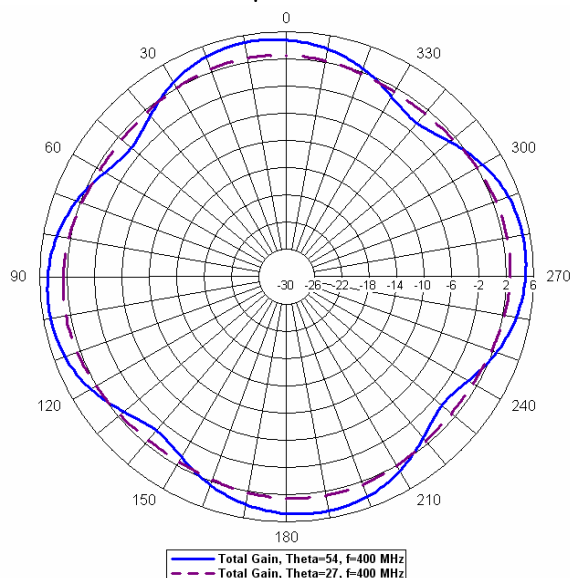
()

nadir

()



شکل (۵): گین مجموع بر حسب زاویه n در صفحات $\phi=0^\circ$ و $\phi=45^\circ$



شکل (۶): گین مجموع بر حسب زاویه ϕ در صفحات $\theta=27^\circ$ و $\theta=54^\circ$

$$E = \sqrt{E_{1m}^2 + E_{2m}^2} = \sqrt{E_L^2 + E_R^2} \quad ()$$

$$E_{2m} \quad E_{1m} \quad E$$

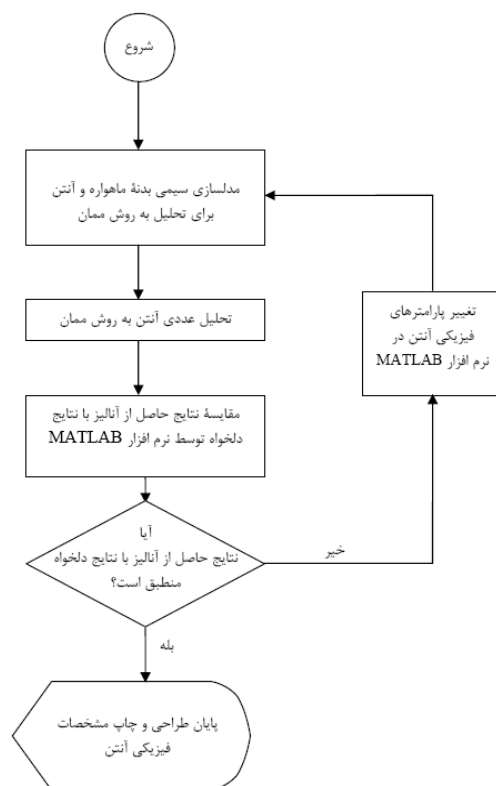
$$E_R \quad E_L$$

$$n \quad ()$$

$$UHF \quad \phi=45^\circ \quad \phi=0^\circ$$

$$/ \quad n=0^\circ \quad n=54^\circ \quad \phi=0^\circ$$

$$dB$$



شکل (۴): فلوچارت مراحل طراحی آنتن

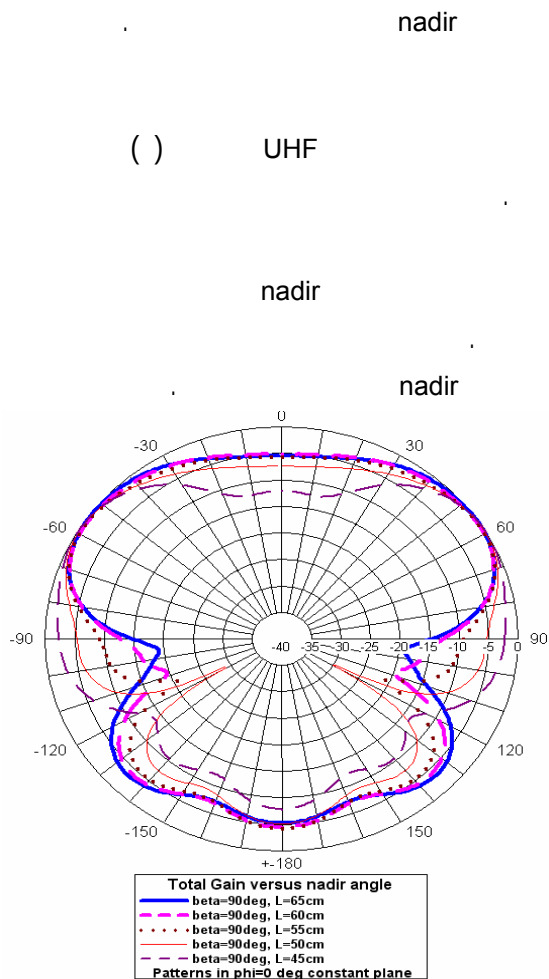
()

θ ϕ

$\theta=54^\circ$ ϕ

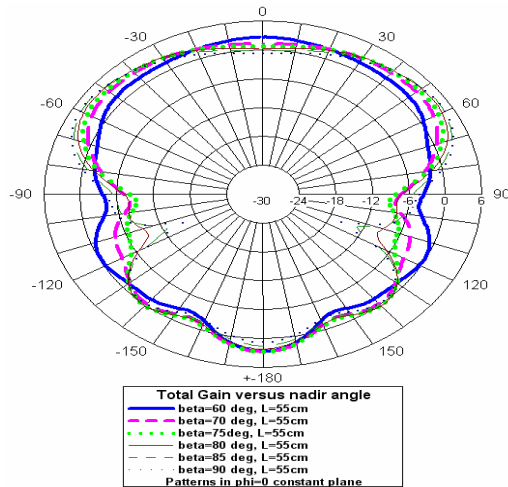
θ

ϕ



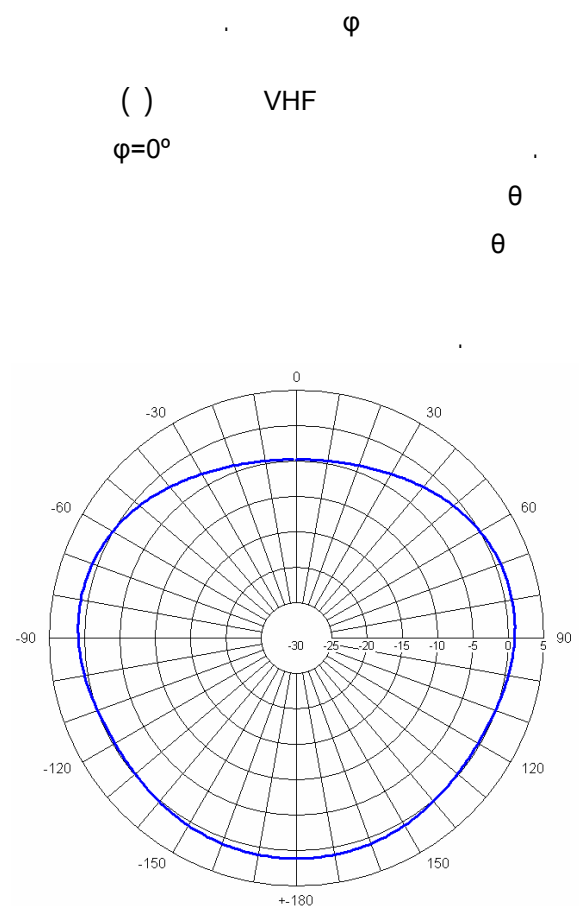
شکل (۸): پرتو گین آنتن هایی با طول های مختلف در فرکانس

مرکزی باند UHF



شکل (۹): پرتو گین آنتن هایی با زوایای نصب مختلف در فرکانس

مرکزی باند UHF



شکل (۷): گین آنتن با $\beta=85^\circ$ و $L=65\text{cm}$ بر حسب زاویه n در صفحه $\phi=0^\circ$ در باند VHF

۴- بررسی اثر پارامترهای فیزیکی آنتن
تثیشعی آن

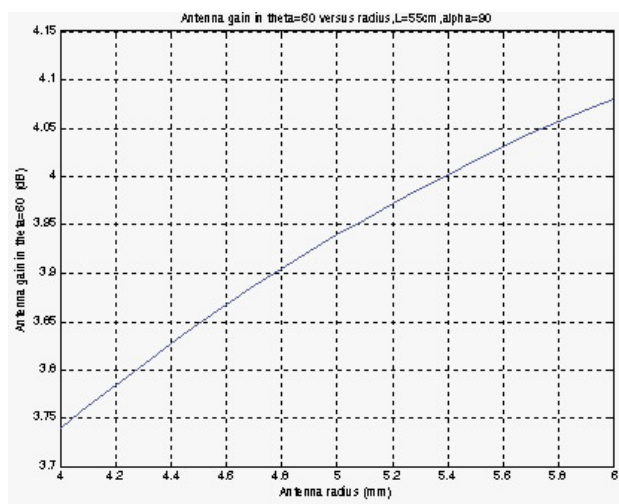
LEO

() UHF



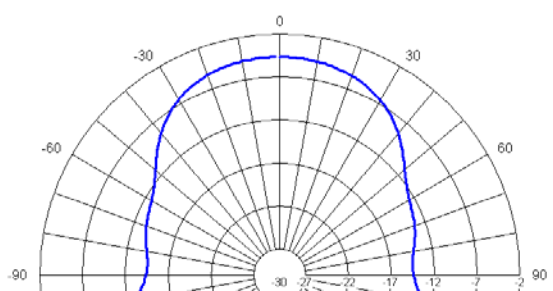
() [6]

[7] 0.3dB nadir 30dB

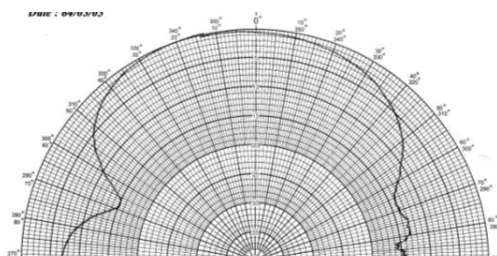


شکل (۱۰): گین آنتن در زاویه $n = 60^\circ$ برحسب تغییر شعاع
آن برای آنتنی با $L=65\text{cm}$ و $\beta=85^\circ$

۵- مقایسه نتایج حاصل از تست پرتو مدل مهندسی
آنتن با نتایج حاصل از آنالیز آن



()



()

شکل (۱۲): مؤلفه عمودی پرتو تشعشعی در فرکانس مرکزی باند UHF



شکل (۱۳):

(-)
UHF

9dB nadir=0° nadir=54°

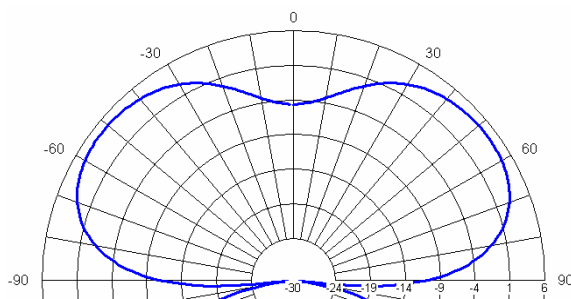
(-)

(-) (-)

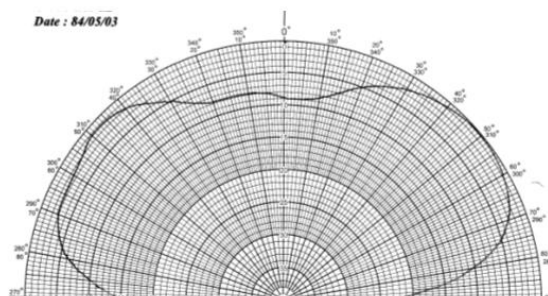
nadir=54° nadir=0°

8dB

() 7.14dB

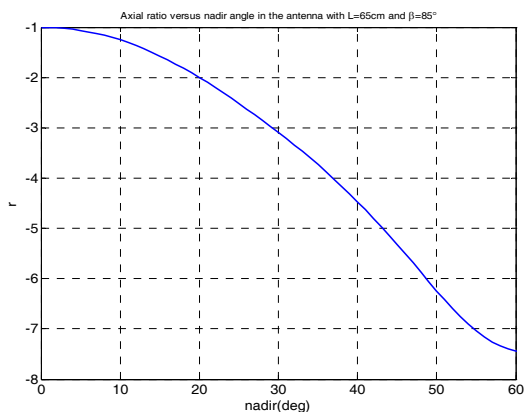


()

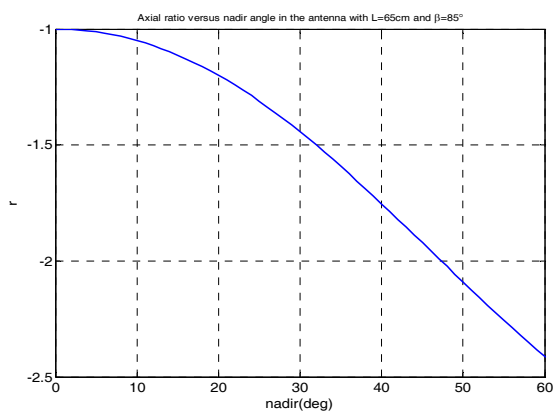


()

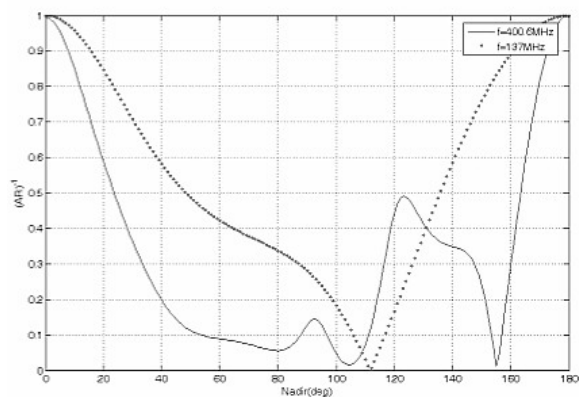
شکل (۱۱): مؤلفه افقی پرتو تشعشعی در فرکانس مرکزی باند UHF



شکل (۱۴-۱): نسبت محوری بر حسب زاویه n در فرکانس 400MHz



شکل (۱۴-۲): وری بر حسب زاویه n در فرکانس 137MHz



شکل (۱۵): نسبت محوری پلاریزاسیون اندازه گیری شده برای آنتن ST ساخته شده

۷- اندازه گیری VSWR ورودی مدل مهندسی آنتن
ماهواره در اتاق بدون انعکاس
VSWR

Separated

Turnstile

90°

RFDU

$\lambda/4$ $\lambda/2$ $3\lambda/4$ λ

(-) (-)

(Axial Ratio)

VHF UHF $\phi=0^\circ$ nadir

nadir

137MHz 400MHz

400MHz

r

()

UHF VHF

RFDU
/ VSWR

UHF nadir S11 -27.78dB UHF
50

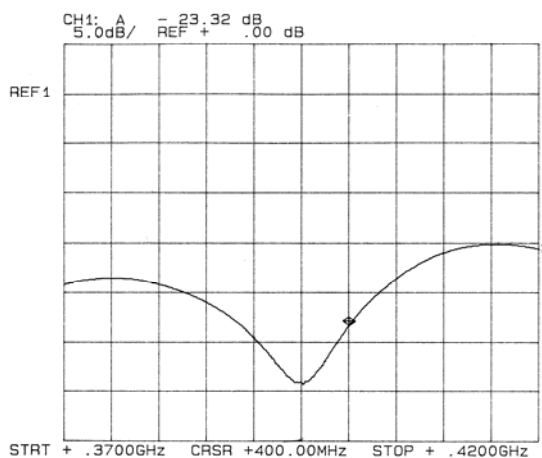
cm

VHF UHF $\varphi=45^\circ$ $\varphi=0^\circ$ VSWR

VSWR
Network Analyzer

UHF (Anechoic Chamber)

nadir () UHF



شکل (۱۶): S11 اندازه گیری شده در دهانه ورودی تغذیه آنتن
بر حسب فرکانس

۸- نتیجه گیری
ST

VHF UHF

مراجع

[1] A.W. Rudge, K. Milne, A. D. Olver and P. Knight, The Handbook of Antenna Design, 1983.

[2] W.S.Gregorwich, WDL Division, "A Tangential Turnstile Antenna For Spacecraft", IEEE International Symposium of Antenna and Prorogation, pp 207-209, vol. 12, Jan. 1974.

[3] Cheng-Nan Hu, Ching-Song Chuang and Der- Chorng Chou, "Design of the Cross-Dipole Antenna with Near-Hemispherical Coverage in Finite-Element Phased Array by Using Genetic Algoritms", IEEE International



Conference on Phased Array Systems and Technology, 2000.

[4] Robert K. Zimmerman, Jr., "Crossed Dipoles Fed with a Turnstile Network", IEEE Transactions on Microwave Theory and Techniques, Vol. 46, No.12, December 1998.

[5] Proakis, Digital Communications, Third edition McGraw-Hill, 2001.

[6] Robert S. Elliott, Antenna Theory and Design, Prentice-Hall, 1981.

[7] David M. Pozar, Microwave Engineering, Addison-Wesley Publishing Company, 1990

[8] Y. T. Lo and S. W. Lee, Antenna Handbook, Vol 4, Van Nostrand Reinhold, 1993.