



דו"ח סיכום פרויקט: ב'

# Study of Space to Earth Communication Link

## חקר ביצועים של תקשורת לווין-קרקע בתחום KA

:מבצעים

Orel Ben Reuven Tomer Fait אוראל בן ראובן תומר פייט

מנחה:

**Alexander Hodisan** 

אלכסנדר הודיסן

סמסטר רישום: אביב תש"פ

תאריך הגשה: אפריל, 2021

## תוכן עניינים

| 1  |   | מבוא        | 1 |
|----|---|-------------|---|
| 2  |   | לוויינים    | 2 |
| 2  | סוגי מסלולי לווייניים                                 | 2.1         |   |
| 2  | CubeSats לוויני                                       | 2.2         |   |
| 3  |   | אנטנות      | 3 |
| 3  | עקום קרינה  | 3.1         |   |
| 4  | הספק משודר  | 3.2         |   |
| 4  | הספק נקלט   | 3.3         |   |
| 5  | ספים  | הפסדים נוע  | 4 |
| 6  | הפסדים אטמוספיריים                                    | 4.1         |   |
| 7  | הפסדי יישור   | 4.2         |   |
| 7  | הפסדי פולריזציה                                       | 4.3         |   |
| 7  | סיבום הפסדים  | 4.4         |   |
| 9  |   |             | 5 |
| 9  | מאפייני הרעש  | 5.1         |   |
| 9  | טמפרטורת רעש  | 5.1.1       |   |
| 9  | Te - טמפרטורה אפקטיבית                                | 5.1.2       |   |
| 9  | סיפרת רעש   | 5.1.3       |   |
| 10 | טמפרטורת רעש אפקטיבית בכניסה לאלמנט הנחתה             | 5.1.4       |   |
| 10 | טמפרטורת רעש של אנטנה                                 | 5.1.5       |   |
| 10 | טמפרטורת רעש בתקשורת לוויינים                         | 5.2         |   |
| 10 | תנאי שמיים בהירים עבור תחנת הקרקע                     | 5.2.1       |   |
| 11 | תנאי גשם  | 5.2.2       |   |
| 11 | טמפרטורת רעש של מערכת                                 | 5.2.3       |   |
| 12 | LIN   | K -ביצועי ה | 6 |
| 12 | Figure of Merit                                       | 6.1         |   |
| 12 | C/N0יחס אות לצפיפות רעש                               | 6.2         |   |
| 12 | $\mathit{Eb}/\mathit{N0}$ יחס אנרגיה לביט לצפיפות רעש | 6.3         |   |
| 12 | ורתורת  | תקני תקשו   | 7 |
| 12 | מבוא  | 7.1         |   |
| 12 | קודים לתיקון שגיאות                                   | 7.2         |   |
| 13 | קצב הקוד  | 7.2.1       |   |
| 13 | שבח הקוד – Coding Gain                                | 7.2.2       |   |
| 13 | Shannon–Hartley תיאוריית                              | 7.2.3       |   |
| 14 | מאפיינים רצויים במערכת לתיקון שגיאות                  | 7.2.4       |   |
| 14 | הידוד LDPC  | 7.2.5       |   |
| 14 | מודולציות   | 7.3         |   |
| 16 | רוחב ספקטרום השידור                                   | 7.4         |   |
| 17 | DVB-S2 תקן  | 7.5         |   |
| 18 | DVB-S2X תקן   | 7.6         |   |

| 19 | יין VISIBILITY TIME יין                     | זמן נראות של לוו | 8  |
|----|---|------------------|----|
| 20 | LINK  | חישוב BUDGET     | 9  |
| 20 | נתונים                                      | 9.1              |    |
| 21 | LINK BUDGET חישוב                           | 9.2              |    |
| 23 | חישוב קצב מקסימלי עבור מmodcoo התחלתי       | 9.3              |    |
| 23 | מציאת Модсод אופטימלי עבור זווית קבועה      | 9.4              |    |
| 25 | תכנון קונפיגורצית השידור לאורך מסלול הלווין | 9.5              |    |
| 27 |   | ממשקים גראפיי    | 10 |
| 27 | מחשבון לחישוב זמן הנראות של הלווין          | 10.1             |    |
| 28 | מחשבון למציאת ה-mopcods האופטימליים         | 10.2             |    |
| 31 |   | רשימת מקורות     | 11 |

#### רשימת איורים

| 4  | איור 1: עקום הקרינה לדוגמא של אנטנה   |
|----|---|
|    | איור 2: המחשה להפסד free space loss   |
| 6  | איור 3: המחשה של אנטנה משדרת ואנטנה קולטת בעלות שבח $G_{L}R$ ו- $G_{L}R$ בהתאמה |
| 6  | איור 4: הנחתה הנובעת מגזים באטמוספירה   |
| 7  | איור 5: המחשה של זוויות חוסר יישור בין אנטנה משדרת ואנטנה קולטת                 |
| 9  | איור 6: המחשה של טמפרטורה אפקטיבית של מערכת                                     |
| 10 | איור 7: טמפרטורת הרעש מהשמיים <i>TSKY</i> כתלות בזווית של האנטנה מהקרקע         |
| 11 | איור 8: מערכת קליטה בעלת אנטנה המחוברת למקלט באמצעות ערוץ עם הנחתה              |
| 13 | איור 9: BER כפונקציה של יחס האות לרעש   |
| 15 | I,Q איור 10: המחשה של מודולציה של האותות $I,Q$                                  |
| 16 | I,Q איור 11: דוגמא לייצוג מודולציות במישור $I,Q$                                |
| 19 | איור 12: המחשה של תחום הנראות של לווין  |
| 22 | איור 13: ביצוע curve fitting לערכים מטבלה 4.                                    |
| 26 | איור 14: יעילות ספקטרלית של שידור מהלוויין                                      |
| 27 | איור 15: צילום מסך של הממשק הגראפי לחישוב זמן הנראות של הלווין                  |
| 28 | איור 16: צילום מסך של הממשק בתצורתו ההתחלית                                     |
| 30 | איור 17: גרף היעילות הספקטרלית כפונקציה של הזמן מתחילת השידור                   |
| 30 | איור 18: תצוגה של טבלת הנתונים עבור ה-modcods האופטימליים, והצגת התפריט         |

## רשימת טבלאות

| 11 | טבלה 1: קירוב לטמפרטורת הרעש מהאדמה כתלות בזווית                               |
|----|--|
| 17 | טבלה 2: רשימת ה-modcods הנתמבים בתקן DVB-S2                                    |
| 18 | טבלה :3 רשימת ה-modcods הנתמבים בתקן DVB-S2X                                   |
| 22 | טבלה :4 הפסדים אטמוספריים המחולצים מאיור 6                                     |
| 24 | טבלה 5: רשימת Es/N0 הנדרשים עבור כל אחד מה-modcods בתקן DVB-S2 עבור הזווית 80° |

#### מבוא 1

מאז העשור השני של המאה ה־21, עם ההוזלה של תחום הלווייניות, מאות לוויינים משוגרים לחלל מדי שנה ונותנים מאז העשור השני של המאה ה־21, עם ההוזלה של תחום הלוויינים יתרונות נרחבים, והבולטים ביניהם הינם היכולת לספק כיסוי של שטחים נרחבים על פני כדור הארץ, ולתקשר עם צרכנים רבים בו-זמנית ללא הגבלות גיאוגרפיות, פוליטיות וטכניות. לוויינים יכולים לתמוך במספר רב של רשתות תקשורת, יכולים להתאים את יכולות השידור והקליטה שלהן ולהשתלב בצורה טובה עם מערכות תקשורת קיימות.

בתקשורת לוויינית, הלווין ותחנת הקרקע צריכים להסכים ביניהם על מאפייני התקשורת על מנת למקסם את קצב התקשורת לוויינית, הלווין ותחנת הקרקע צריכים להסכים ביניהם על מאפייני התקשורת מודרניים, כגון DVB-S2X ו- DVB-S2X שבהם נתמקד בפרויקט זה, מאפייני השידור נקבעים על ידי רשימה של שילובים של קודים לתיקון שגיאות ומודולציות, שילובים אלו מכונים Modcods. תקני תקשורת אלו מאפשרים התאמה של קונפיגורציית השידור לתנאי הקליטה, ניתן למקסם את קצב העברת המידע בכל רגע נתון.

בפרויקט זה סקרנו את הגורמים המשפיעים על איכות הקליטה של הלווין לאורך מסלולו. לבסוף, בנינו ממשק מחשבון המתחשב בנתונים של אנטנות הקליטה והשידור וההפסדים ביניהם, ומחשב את ה-modcods האופטימליים מבחינת ביטי המידע המשודרים לאורך מסלול הלווין.

## [1] לוויינים

#### סוגי מסלולי לווייניים 2.1

ישנם שלושה סוגי לוויינים הנמצאים בגבהים שונים, בעלי מסלול הקפה שונה ובעלי מטרות שונות.

לוויינים הנמצאים במסלול גיאוסינכרוני (GEO - Geosynchronous Equatorial Orbit) סובבים את כדור הארץ במשך 24 שעות בגובה 35,786 קילומטר מעל קו המשווה ולכן מופיעים כ"נייחים" מעל כדור הארץ. טווח השידור של לוויין מסוג זה שעות בגובה 35,786 קילומטר מעל קו המשווה ולכן מופיעים כ"נייחים" מעל לוויינים. בנוסף, לתחנת הקרקע יש קשר תמידי עם נרחב, וכתוצאה מכך ניתן לספק כיסוי גלובלי עם כמות מועטה של לוויינים. בנוסף, לתחנת הקשורת מורכבות. חיסרון עיקרי בסוג זה הינו גובהו הרב של הלוויין הגורם להשהיה גבוהה בתקשורת ולקליטה חלשה בקרקע. רוב לווייני התקשורת הם GEO, ונותנים שירות קבוע כתחנת ממסר לקליטה ושידור של אותות ונתונים, כגון שיחות טלפון בינלאומיות או שידורי טלוויזיה. לדוגמה, שידורי yes הטלוויזיה בלוויין, מועברים בלווייני התקשורת עמוס 2 ועמוס 3 מתוצרת התעשייה האווירית לישראל.

לוויינים הנמצאים במסלול בינוני (MEO – Medium Earth Orbit) סובבים את כדור הארץ בגובה 2,000 ק"מ ועד 26,000 לוויינים הנמצאים במסלול בינוני (MEO – Medium Earth Orbit) נמצאות מערכות הניווט הלווייניות ק"מ. זמן ההקפה של הלוויינים בתחום זה הוא בין שעתיים ל־24 שעות. בתחום ה־GEO נמצאות מערכות יותר מהירה, יציבה כגון ה־GPS. יתרון מרכזי של לוויינים אלו יחסית ל-GEO הינו קירבתם לכדור הארץ המאפשרת תקשורת יותר מהירה, יציבה ואמינה. אך, על מנת לאפשר תקשורת רציפה עם תחנת הקרקע נדרשת העברת מידע בין לוויינים ומעקב של תחנת הקרקע אחר מיקום הלוויינים.

לוויינים הנמצאים במסלול לווייני נמוך (LEO – Low Earth Orbit) הם למעשה מרבית הלוויינים המקיפים את כדור הארץ, מגובה של 300 קילומטר ועד לגובה של 2,000 ק"מ. לוויינים הנמצאים במסלול LEO מקיפים את כדור הארץ כל 90–120 מגובה של 100 קילומטר ועד לגובה של 2,000 ק"מ. לוויינים הנמצאים במסלול LEO דקות. תקשורת מול לווייני LEO דרשת שימוש באנטנות שמשנות את כיוונן באופן שוטף כך שהן תמיד יהיו מכוונות אל הלוויין. (חלופה אחרת היא קיום תקשורת רק בפרקי זמן מצומצמים, כאשר הלוויין נמצא בדיוק מול אנטנה קבועה). קרבתם של הלוויינים לקרקע מאפשרת תקשורת זולה במהירות גבוהה ובאמינות גבוהה. אך, הכיסוי של לוויינים אלו מצומצם, ולכן על מנת לספק כיסוי גלובלי נדרשים יותר מ-32 לוויינים.

## [2] CubeSats לוויני 2.2

לוויני CubeSat הוצעו ע"י אוניברסיטאות קליפורניה וסטנפורד. לווייניים אלו הינם מסוג LEO ובנויים מיחידות U שגודלן 10X10X10 ס"מ ומשקלן עד 1.3 ק"ג. לוויינים אלו זולים לייצור ומהירים לפיתוח. יתרון נוסף של לוויינים מסוג זה הוא שניתן לשדר אותם ב"טרמפ" ביחד עם לוויינים גדולים. לוויני CubeSat הינם בעלי שימוש נרחב במגוון תחומים: השכלה, הדגמת טכנולוגיות, מדע, תקשורת, איסוף מידע, צבא ובעצם כל תחומי החלל.

### [3] אנטנות 3

#### עקום קרינה 3.1

הגדרת [4] ובוב הקרינה (Radiation Pattern) הינו פונקציה מתמטית או ציור גרפי המתאר את תכונות הקרינה של אנטנה בתלות בקואורדינטות מרחביות. ברוב המקרים עקום הקרינה נקבע עבור השדה הרחוק ומיוצג ע"י הקואורדינטות הכיווניות  $\phi, \theta$ . תכונות הקרינה יכולות להיות צפיפות הספק, עוצמת הקרינה, עוצמת השדה, כיווניות, פאזה או פולריזציה.

אנטנה איזוטרופית – הסוג הפשוט ביותר של אנטנה. פולטת הספק בעוצמה שווה לכל הכיוונים במרחב.

כיווניות האנטנה הינה פונקציה המתאימה לעקום הקרינה של האנטנה  $D(\theta,\phi)$ . כאשר  $\theta,\phi$  הינן הזוויות המרחביות ביחס לאנך לאנטנה. ערך הפונקציה בנקודה מסוימת הינו היחס בין עוצמת ההספק של האנטנה בנקודה, חלקי ההספק של האנטנה האיזוטרופית (באותו הרדיוס).

שבח האנטנה (Gain) – האנטנה לא קורנת למרחב את כל ההספק המוזן לתוכה. לכן מגדירים את שבח האנטנה שהינו היחס בין עוצמת הקרינה למה שניתן להשיג מאנטנה איזוטרופית באותו הספק שהוזן לאנטנה. לשם בכך, מגדירים פונקציה השווה לפונקציית הכיווניות כפול קבוע נצילות התלוי באבודים שיתוארו בהמשך.

$$G(\theta, \phi) = \eta_{eff} \cdot D(\theta, \phi) \tag{3.1}$$

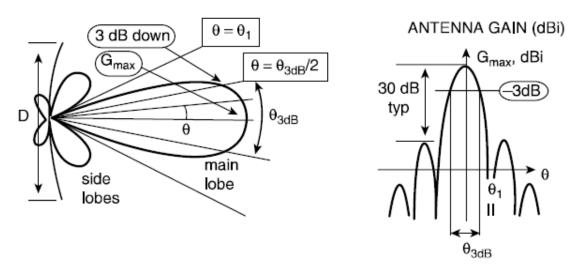
כאשר נצילות האנטנה  $(\eta_{eff})$  נובעת ממספר גורמים וביניהם הפסדים אוהמים, זליגת קרינה והפסדי פאזה. השבח הינו מקסימלי בכיוון שבו עקום הקרינה מקבל את ערכו המקסימלי.

$$G_{max} = \max(|G(\theta, \phi)|) \tag{3.2}$$

רוחב אלומה (HPBW,  $\theta_{3dB}$ ) מוגדר להיות המרחק (בזוויות) בין נקודת המקסימום של פונקציית הכיווניות לנקודה בה ערכה (HPBW,  $\theta_{3dB}$ ) של הפונקציה יורד למחצית מערך השיא. עבור כל אחת מהזוויות  $\phi$  ו-  $\theta$ , ניתן למצוא קשר בקירוב זוויות קטנות בין שבח האנטנה לרוחב האלומה. הקשר בה"כ עבור הזווית  $\theta$ :

$$G(\theta)_{dBi} = G_{max,dBi} - 12 \cdot \left(\frac{\theta}{\theta_{3dB}}\right)^2 \tag{3.3}$$

באיור 1, ניתן לראות עקום קרינה של אנטנה לדוגמא. באיור מוצגת הנקודה  $G_{max}$  המתקבלת במקסימום עקום הקרינה, ובנוסף מוצג רוחב האלומה שהינו רוחב התחום בו עקום הקרינה יורד לערך -3dB.



איור 1: באיור מוצג עקום הקרינה לדוגמא של אנטנה, בקואורדינטות פולריות (משמאל) ובקואורדינטות קרטזיות (מימין).

#### 3.2 הספק משודר

נסמן את ההספק המשודר של אנטנה איזוטרופית (כלומר פילוג הספק אחיד לכל הכיוונים) ב-  $P_T$  , צפיפות ההספק תהיה נסמן את ההספק המשודר של אנטנה איזוטרופית (כלומר פילוג הספירה.  $4\pi$  כאשר  $4\pi$  הינה הזווית המרחבית הכוללת את כל היקף הספירה.

כתוצאה מהפסדים בין המשדר לאנטנה שיסומנו ב-  $L_{FTX}$  (חסר יחידות), על מנת לשדר הספק  $P_T$  נדרש לשדר בפועל הספק  $P_{TX}$  כך ש-

$$P_{TX}[W] = P_T[W] \cdot L_{FTX}$$
 (3.4)  $P_{TX}[dBW] = P_T[dBW] + L_{FTX}[dB]$  בדומה לכך, ההספק הנקלט באנטנה יסומן  $P_R$ , וההספק שנדרש לקלוט בפועל מקיים:

$$P_{RX}[W] = P_R[W] \cdot L_{FRX}$$

$$P_{RX}[dBW] = P_R[dBW] + L_{FRX}[dB]$$
(3.5)

הספק השידור (והקליטה) תלוי בעקום הקרינה של האנטנה ומושפע משבח האנטנה כפי שהוגדר ב-(2.1). בכיוון שבו שבח האנטנה הינו  $G_T$ , הספק השידור ליחידת זווית מרחבית הינו:

$$\frac{G_T \cdot P_T}{4\pi} \left[ \frac{W}{steradian} \right] \tag{3.6}$$

הגודל במונה נקרא effective isotropic radiated power (EIRP), וניתן לבטא אותו בצורה הבאה:

$$EIRP [W] = G_T \cdot P_T = \frac{G_T \cdot P_{TX}}{L_{FTX}} [W]$$

$$EIRP [dBW] = G_T + P_{TX} - L_{FTX} [dBW]$$
(3.7)

#### 3.3 הספק נקלט

-הספק הנקלט במישור בעל שטח A הנמצא במרחק R מאנטנה משדרת שווה ל

$$P_R = \frac{G_T \cdot P_T}{4\pi} \cdot \frac{A}{R^2} = \Phi \cdot A [W]$$
 (3.8)

.באשר  $\Phi$  נקרא power flux density והינו צפיפות ההספק ליחידת שטח

שטח אפקטיבי של אנטנה מוגדר לפי הקשר הבא:

$$A_{eff} = \frac{\lambda^2}{4\pi} \cdot G_R \tag{3.9}$$

. כאשר  $G_R$  הינו שבח האנטנה הקולטת

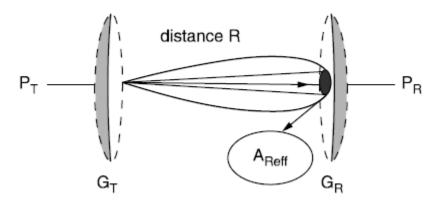
נציב את הביטוי לשטח האפקטיבי בביטוי להספק הנקלט ב-(2.8) ונקבל את הקשר הבא:

$$P_R = \frac{G_T \cdot P_T}{4\pi} \cdot \frac{A_{eff}}{R^2} = P_R = \frac{G_T \cdot P_T}{4\pi} \cdot \frac{\lambda^2}{4\pi} \cdot \frac{G_R}{R^2} = G_T \cdot P_T \cdot \frac{1}{L_{FS}} \cdot G_R [W]$$
(3.10)

$$L_{FS} = \left(\frac{4\pi \cdot R}{\lambda}\right)^2 \tag{3.11}$$

הינו הפסד free space loss, ומבטא את היחס בין ההספק המשודר והנקלט בין אנטנות איזוטרופיות.

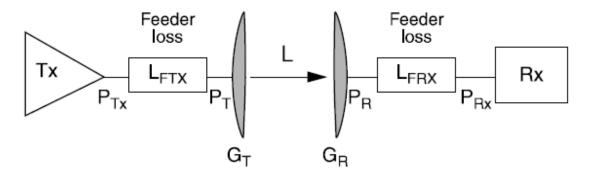
באיור 2 מוצגות אנטנה משדרת, אנטנה קולטת וההספק המועבר ביניהן. ניתן לראות כי רק חלק מההספק המשודר נקלט free space loss באנטנה הקולטת וכתוצאה מכך מתקבל הפסד



איור 2: המחשה להפסד free space loss בין אנטנה משדרת ואנטנה קולטת.

#### הפסדים נוספים

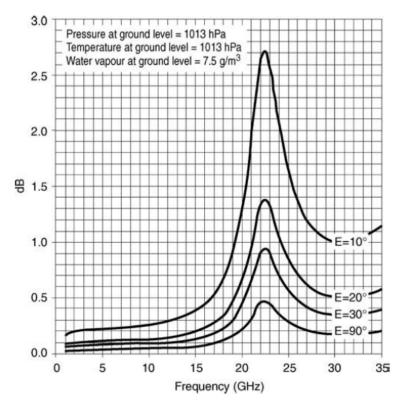
עד כה דנו במאפייני האנטנות ובהפסדים בציוד השידור והקליטה. כעת נעבור לדון בהפסדים נוספים הנוצרים בין האנטנות. בנוסף, באיור 3, ניתן לראות את האנטנה המשדרת והאנטנה הקולטת עם השבח המתאים להן  $(G_T)$  ו-  $(P_{TX})$  בהתאמה) וההספק בפועל המשודר והנקלט  $(P_{TX})$  ו-  $(P_{TX})$ . ב- $(P_{TX})$  מוצגים ההפסדים ההפסדים הנוספים שבהם נעסוק כעת.



איור 3: המחשה של אנטנה משדרת ואנטנה קולטת בעלות שבח G\_T ו- G\_R בהתאמה, הפסדים בין האנטנות וציוד השידור הקליטה המסומנים ע"י L FTX ו L FTX בהתאמה, וההספק בפועל המשודר והנקלט (P\_RX -I P\_TX).

#### 4.1 הפסדים אטמוספיריים

גלים אלקטרומגנטיים עוברים הנחתה באטמוספרה כתוצאה מאינטראקציה עם גזים, עננים, גשם, שלג וקרח. סך כל ההפסדים האלו מתוארים ע"י הגודל  $L_A$ . הנחתות אטמוספריות תלויות בתנאי מזג האוויר. מעריכים הנחתות אלו בעזרת תחזיות מזג אוויר, כך שהסיכוי לתנאי שידור גרועים יותר מההספק שנקבע יהיה קטן. באיור 4 מתוארת ההנחתה הנובעת מגזים באטמוספירה כפונקציה של תדירות השידור והזווית.



איור 4: הנחתה הנובעת מגזים באטמוספירה כפונקציה של תדירות השידור והזווית, עבור איור 4: הנחתה סטנדרטית בעלת ריכוז מים באוויר באזור האדמה של  $\frac{g}{m^3}$ .

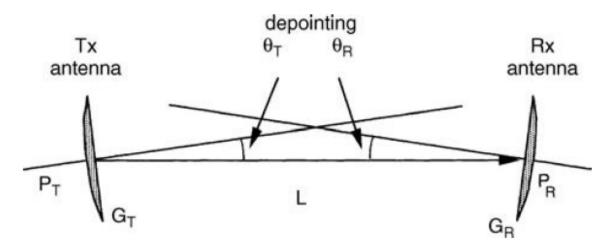
#### 4.2 הפסדי יישור

אנטנות השידור והקליטה אינן מכוונות אחת כלפי השנייה בצורה מושלמת. כתוצאה מכך השבח בפועל של כל אחת מהאנטנות יהיה קטן מהשבח המקסימלי האפשרי שלהן, הנחתה זו נקראת הפסד יישור. הפסד זה תלוי בזוויות הסטייה של האנטנות ביחס לישר המחבר את האנטנות. הפסד זה נתון ע"י:

$$L_T = 12 \cdot \left(\frac{\theta_T}{\theta_{3dB}}\right)^2$$

$$L_R = 12 \cdot \left(\frac{\theta_R}{\theta_{3dB}}\right)^2$$
(4.1)

כאשר  $L_R$  ו-  $\theta_R$  הינן זוויות החוסר יישור של המשדרת והאנטנה המשדרת והאנטנה הקולטת בהתאמה.  $\theta_R$  ו-  $\theta_R$  הינו האנטנה המשדרת והאנטנה הקולטת.  $\theta_{3dB}$  הינו רוחב האלומה של כל אחת מהאנטנות. באיור 5 מוצגות אנטנת שידור ואנטנת קליטה, הישר המחבר בין שתי האנטנות וזוויות חוסר היישור.



איור 5: המחשה של זוויות חוסר יישור בין אנטנה משדרת ואנטנה קולטת.

#### 4.3 הפסדי פולריזציה

לאטמוספירה יש הנחתות ושינוי פאזה שונה עבור קיטובים שונים ולכן הגלים משנים את קיטובם במעבר דרך האטמוספירה וכתוצאה מכך נגרם אי תיאום של הקיטוב במקלט. בנוסף, יכולות להיווצר אי תאימויות בפולריזציה במשדר והמקלט. הפסדים אלו נסמן ב- $L_{POL}$ .

#### סיכום הפסדים 4.4

ההספק המגיע לכניסה של המקלט מורכב מ:

$$P_{RX} = EIRP \cdot \frac{1}{L} \cdot G [W]$$
 (4.2)

:כאשר

$$EIRP = \frac{P_{TX} \cdot G_{T,MAX}}{L_{FTX}} [W]$$
 (4.3)

. מאפיין את ציוד השידור, ו-  $L_{FTX}$  הינם הפסדים בין במשדר והאנטנה EIRP

$$\frac{1}{L} = \frac{1}{L_{FS} \cdot L_A \cdot L_T \cdot L_B} \tag{4.4}$$

הינם הפסדים בתווך.  $L_F$  נובע מהנחתות תווך חופשי,  $L_A$  נוצר מהנחתות באטמוספרה,  $L_T$  נגרמים מחוסר תיאום  $\frac{1}{L}$ . בין הזוויות של האנטנות,  $L_{POL}$  נובע מהפסדי פולריזציה

$$G=rac{G_{R,MAX}}{L_{FRX}\cdot L_{POL}}$$
 (4.5) מאפיין את שבח ציוד הקליטה.  $L_{FRX}$  הינם ההפסדים בין האנטנה והמקלט.  $G$ 

ניתן לבטא את הקשר בין ההספק המושקע בשידור להספק הנקלט ע"י שימוש במשוואות (3.2-3.4). קשר זה נקרא נוסחת פריץ והוא נתון ע"י:

$$\frac{P_{RX}[W]}{P_{TX}[W]} = \frac{G_{T,MAX} \cdot G_{R,MAX}}{L \cdot L_{FTX} \cdot L_{FRX}}$$

$$P_{RX}[dBW] - P_{TX}[dBW] = (G_{T,MAX}[dB]) + G_{R,MAX}[dB]) - (L[dB] + L_{FTX}[dB] + L_{FRX}[dB])$$
(4.6)

דרך נפוצה לכתוב את נוסחת פריץ לפי איברי המערכת מתקבלת ע"י:

$$\frac{P_{RX}[W]}{P_{TX}[W]} = \eta_{cdt}\eta_{cdr}(1 - |\Gamma_r|^2)(1 - |\Gamma_t|^2)\left(\frac{\lambda}{4\pi R}\right)^2 D_{gt}(\theta_t, \phi_t) D_{gr}(\theta_r, \phi_r) |\hat{\rho}_w \cdot \hat{\rho}_a^*|^2$$
(4.7)

:כאשר

- . הפסדים אוהמים ודיאלקטריים באנטנת המקלט והמשדר בהתאמה  $\eta_{cdt}$  ,  $\eta_{cdr}$
- . (אי-תאום אימפדנסים). הפסדים מהחזרות באנטנת המקלט המשדר בהתאמה  $(1-|\Gamma_t|^2)$ ,  $(1-|\Gamma_r|^2)$ 
  - . הפסד תווך חופשי  $\left(\frac{\lambda}{4\pi P}\right)^2$
  - . בהתאמה ביווניות אנטנת המקלט המשדר בהתאמה  $D_{gt}( heta_t,\phi_t)$ ,  $D_{gr}( heta_r,\phi_r)$ 
    - . הפסדי אי-תאום פולריזציה בין המשדר למקלט.  $-|\hat{
      ho}_w\cdot\hat{
      ho}_a^*|^2$

#### [3] רעש 5

רעש הינו כל התוספות לשידור הלא רצויות הנקלטות ע"י המקלט. הרעש מקשה על המקלט לזהות את האות המשודר ובעקבות זאת נדרש השימוש בשיטות לזיהוי ותיקון שגיאות. הרעש נובע ממקורות טבעיים המפיקים קרינה הנמצאים באזור הקליטה של מערכת הקליטה עצמה.

#### מאפייני הרעש 5.1

נהוג למדל את הרעש המזיק לשידור כרעש לבן בעל צפיפות הספק ספקטרלית  $N_0$ , כך שהספק הרעש הנקלט עבור אות בעל רוחב סרט B הינו:

$$N = N_0 \cdot B [W] \tag{5.1}$$

מקורות רעש אמיתיים לא בהכרח מיוצגים ע"י צפיפות ספקטרלית קבועה, אבל זהו קרוב נוח לאותות חסומי סרט.

#### טמפרטורת רעש 5.1.1

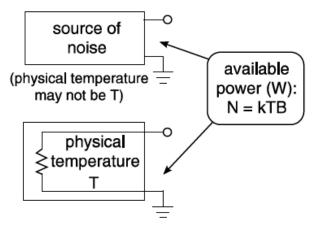
טמפרטורת הרעש של רכיב מוגדרת ע"י:

$$T = \frac{N_0}{k} [K] \tag{5.2}$$

כאשר k הינו קבוע בולצמן, T מייצג את הטמפרטורה של נגד המייצר הספק רעש כמו הרכיב.

#### $T_e$ - טמפרטורה אפקטיבית 5.1.2

טמפרטורת אפקטיבית מוגדרת להיות טמפרטורת הרעש של נגד שממוקם בכניסה למערכת חסרת רעש, הגורם לרעש במוצא המערכת N, השווה לרעש שהיה במוצא המערכת אילו לא היה נגד והמערכת מפיקה רעש כרגיל. באיור 6 מוצגת מערכת המפיקה רעש N, ומערכת המפיקה רעש זהה אבל הרעש בה נובע רק מנגד בכניסה.



איור 6: המחשה של טמפרטורה אפקטיבית של מערכת

#### סיפרת רעש 5.1.3

סיפרת הרעש מוגדרת להיות היחס בין סך כל הספק הרעש במוצא הרכיב, להספק הרעש במוצא הרכיב אילו המערכת  $T_0=290[K]$  הייתה ללא רעש, כאשר בשני המקרים בכניסה למערכת נמצא מקור רעש בעל טמפרטורה B עם טמפרטורת לדוגמא- מערכת בעלת הגבר C, עם טמפרטורת רעש אפקטיבית C, המקבלת אות כניסה ברוחב סרט D עם טמפרטורת רעש D. סיפרת הרעש נתונה ע"י:

$$F = \frac{G \cdot k \cdot (T_e + T_0) \cdot B}{G \cdot k \cdot T_0 \cdot B} = 1 + \frac{T_e}{T_0}$$
(5.3)

#### סמפרטורת רעש אפקטיבית בכניסה לאלמנט הנחתה 5.1.4

,עבור אלמנט הנחתה המכיל רק רכיבים פאסיביים בטמפרטורה  $T_{ATT}$ . אם  $L_{ATT}$  הינו ההנחתה (אחד חלקי ההגבר) טמפרטורת הרעש האפקטיבית בכניסה אליו הינה:

$$T_{eATT} = (L_{ATT} - 1)T_{ATT} (5.4)$$

#### טמפרטורת רעש של אנטנה 5.1.5

את טמפרטורת הרעש  $T_A(k)$  - אנטנה קולטת רעש מגופים בעלי קרינה שנמצאים בטווח הקליטה של האנטנה. נסמן ב של האנטנה,  $G( heta, \phi)$  את שבח האנטנה,  $T_b( heta, \phi)$  בהיקות הטמפרטורה של גופים קורנים. יתקבל הקשר הבא:

$$T_A = \frac{1}{4\pi} \int \int T_b(\theta, \phi) G(\theta, \phi) \sin(\theta) d\theta d\phi$$
 (5.5)

#### 5.2 טמפרטורת רעש בתקשורת לוויינים

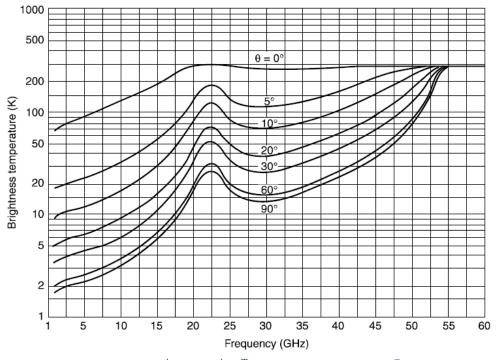
באנטנות המכוונות לתחנת הקרקע של לוויינים הרעש מגיע מהקרקע ומהחלל החיצון ותלוי במסלול הלווין. באנטנה בתחנת הקרקע הרעש מגיע מהשמיים והקרקע שבסביבה.

#### תנאי שמיים בהירים עבור תחנת הקרקע 5.2.1

בתנאים אלו הגורמים העיקריים הינם הנחתה של האטמוספירה והחזרות מהאדמה. טמפרטורת הרעש מושפעת מהזווית של האנטנה כלפי השמיים, מתדר השידור ומהזווית ביחס לקרקע. טמפרטורת הרעש נתונה ע"י:

$$T_A = T_{SKY} + T_{GROUND} (5.6)$$

 $T_A = T_{SKY} + T_{GROUND}$  (5.6) תורם לאינטגרל (antenna boresight) בפועל, רק החלק משמיים שנמצא על הציר שעליו לאנטנה יש השבח המקסימלי מנוסחה (4.5) ולכן טמפרטורת הרעש מהשמיים  $T_{SKY}$  יכולה להיות מיוצגת ע"פ הזווית של האנטנה מהאדמה. קשר זה ניתן לראות באיור 7.



. איור 7: טמפרטורת הרעש מהשמיים  $T_{SKY}$  כתלות בזווית של האנטנה מהקרקע

של עקום הקרינה של side lobes- נובע מקרינה מהאדמה או מקרינה המוחזרת מהאדמה. לינה  $T_{GROUND}$  נובע מקרינה מהאדמה או מקרינה המוחזרת הרעש נתונה ע"י:

$$T_i = G_i \cdot \frac{\Omega_i}{4\pi} \cdot T_G \tag{5.7}$$

באשר  $T_G$  ,side lobe - הינה המחצע המתאים ל- $\Omega_i$  , side lobe - באשר הינו השבח הממוצע המתאים ל-side lobe באשר הינו השבח הממוצע המתאים ל-side lobe באשר הינו הינו השבח המחצע הבור בל  $T_G$  עבור כל

טבלה 1: קירוב לטמפרטורת הרעש מהאדמה כתלות בזווית.

| Temperature  | Elevation Angle (E)           |
|--------------|-------------------------------|
| $T_A = 290K$ | $E < -10^{\circ}$             |
| $T_A = 150K$ | $-10^{\circ} < E < 0^{\circ}$ |
| $T_A = 50K$  | $0^{\circ} < E < 10^{\circ}$  |
| $T_A = 10K$  | $10^{\circ} < E < 90^{\circ}$ |

 $T_{GROUND}$  יוצרים את יוצרים side lobe -סך התרומות של בל

#### 5.2.2 תנאי גשם

טמפרטורת הרעש של אנטנה גדלה בנוכחות עננים וגשם לפי הקשר הבא:

$$T_A = \frac{T_{SKY}}{A_{RAIN}} + T_m \left( 1 - \frac{1}{A_{RAIN}} \right) + T_{GROUND}$$
 (5.8)

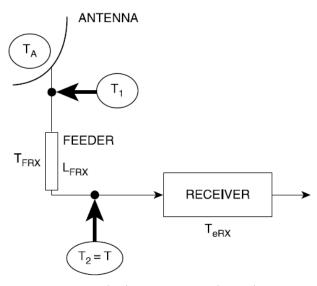
:באשר

. הנחתה הנובעת מהגשם -  $A_{rain}$ 

. הטמפרטורה הממוצעת של הגשם\עננים -  $T_m$ 

#### טמפרטורת רעש של מערכת 5.2.3

באיור 8 מתוארת מערכת קליטה בעלת אנטנה המחוברת למקלט באמצעות ערוץ בעל הנחתה בעלת אנטנה בעלת אנטנה. מתוארת הרעש האפקטיבית בכניסה למקלט הינה  $T_{eRX}$ , ו-  $T_{eRX}$  טמפרטורת הרעש האפקטיבית בכניסה למקלט הינה בערעה.



איור 8: מערכת קליטה בעלת אנטנה המחוברת למקלט באמצעות ערוץ עם הנחתה.

ע"י:  $T_1, T_2$  ניתן לבטא את הטמפרטורה האפקטיבית בנקודות  $T_1, T_2$  ע"י:

$$T_{1} = T_{A} + (L_{FRX} - 1)T_{F} + T_{eRX} \cdot L_{FRX}$$

$$T_{2} = \frac{T_{1}}{L_{FRX}}$$
(5.9)

לסיכום, ניתן למצוא את טמפרטורת הרעש בכניסה למקלט ע"י שקלול הרעש מכל מקורות הרעש. מקורות רעש אלו הינם מקורות הרעש המתקבלת בכניסה מקורות הרעש שנקלטים באנטנה, הרעש שנוצר בערוץ והרעש של המקלט. מתוך טמפרטורת הרעש המתקבלת בכניסה למקלט ניתן לחשב את צפיפות ההספק הספקטרלית של הרעש במקלט לפי הקשר המוצג בנוסחה (5.2):

$$N_0 = k \cdot T \left[ \frac{W}{H_Z} \right] \tag{5.10}$$

#### [3] Link -ביצועי ה- 6

#### Figure of Merit 6.1

נהוג לאפיין את טיב ציוד הקליטה ע"י G (figure of merit) G/T. באשר G הינו שבח האנטנה כפי שהוגדר במשוואה (3.5), וודל זה מפרטורת הרעש בכניסה למקלט המוצגת במשוואה (4.10). גודל זה G/T) משתנה כתלות בזווית ביחס לקרקע, מפני שטמפרטורת הרעש תלויה בזווית האנטנה.

#### $C/N_0$ יחס אות לצפיפות רעש 6.2

דרך נפוצה להעריך את ביצועי הקשר הינו על פי המדד  $C/N_0$ . כאשר  $C=P_{RX}$  באשר הספק האות שהגיע למקלט כפי (4.10). הינה צפיפות הספק הרעש הספקטרלית כפי שהוגדרה במשוואה  $N_0$  -ו  $N_0$  -ו  $N_0$  בצורה הבאה: (4.13) בצורה הבאה: (2.13) בצורה הבאה: (3.13) באורה הבאה:

$$\frac{C}{N_0}[Hz] = EIRP \cdot \frac{1}{L} \cdot \frac{G}{T} \cdot \frac{1}{k} [Hz]$$

$$\frac{C}{N_0}[dBHz] = EIRP - L + \frac{G}{T} - 10 \log_{10}(k) [dBHz]$$
(6.1)

#### $E_h/N_0$ יחס אנרגיה לביט לצפיפות רעש 6.3

במערכות תקשורת, האנרגיה לביט  $(E_b)$  יותר שימושית מאשר הספק האות הנקלט (C). לשם כך ,מוגדר קצב שידור הביטים ע"י.  $R_b$  והינו כמה ביטים מועברים בשנייה. הקשר בין האנרגיה לביט והספק האות הנקלט נתון ע"י:

$$\frac{E_b}{N_0} = \frac{1}{R_b} \cdot \frac{C}{N_0} \tag{6.2}$$

## [5] תקני תקשורת

#### מבוא 7.1

הדרישה התעשייתית לתקשורת לוויינית והתפתחות האפליקציות הדורשות קצב העברת נתונים גבוה, מניעים את ספקי התקשורת הלוויינית לאפשר העברה של יותר ביטים לשנייה עבור יחידת ספקטרום. קידוד אדפטיבי שמשלב שיטות מודולציה חדשות מאפשר שימוש יעיל יותר בתדרים הגבוהים (KA) שהם מהותית פגיעים יותר להפרעות ועיוותים.

#### 7.2 קודים לתיקון שגיאות

במערכות תקשורת, האותות הנקלטים עשויים להגיע מעוותים ומונחתים. בצורה זו, קשה למקלט לחלץ את המידע שהגיע במערכות תקשורת, האותות להיווצר שגיאות בסיביות שפוענחו במקלט. שיפור יחס האות לרעש  $E_b/N_0$  (כפי שהוגדר כפי ששודר בפועל, ועשויות להיווצר שגיאות בסיביות שפוענחו

במשוואה 5.2) יקטין את כמות השגיאות במקלט. מדד לכמות השגיאות הינו BER שמבטא את אחוז הסיביות השגויות מסך כל השידור. דרך נוספת להקטנת כמות השגיאות ניתן להשתמש בקודים לתיקון שגיאות (FEC).

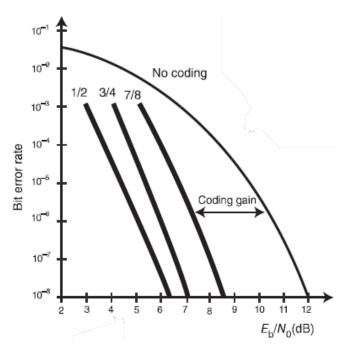
מערכות לניהול שגיאות בצד המקלט מסוגלות לזהות ולתקן שגיאות בשידור עד כדי מספר מוגדר מראש של טעויות. מערכות אלו משתמשות בקודים לתיקון שגיאות. בקודים אלו מוסיפים ביטים למילים המשודרות, וכך עבור יחס אות לרעש זהה, ניתן לתקן מספר גדול יותר של שגיאות.

#### 7.2.1 קצב הקוד

נגדיר את קצב הקוד להיות היחס בין מספר הביטים המכילים מידע של האפליקציה למספר הביטים הכולל. כלומר, אם מתוך 8 ביטים, רק 7 מהם מכילים מידע של האפליקציה, קצב הקוד הינו 7/8.

#### Coding Gain – שבח הקוד 7.2.2

עבור כל יחס אות לרעש ( $E_b/N_0$ ) וקוד לתיקון שגיאות בעל BER המתאים להם, ניתן להגדיר את שבח הקוד ( $E_b/N_0$ ) וקוד לתיקון שגיאות בעל מנת לקבל BER זהה ללא הקוד לתיקון שגיאות. באיור 9 ניתן לראות בכמות ה-BER שצריך להוסיף ליחס האות לרעש על מנת לקבל BER זהה ללא הקוד לתיקון שגיאות וגם כאשר אין שימוש התנהגות כללית של BER כפונקציה של יחס האות לרעש, גם כאשר יש שימוש בקודים לתיקון שגיאות. ניתן לראות באיור את ה- $Coding\ gain$  כמרחק (ב- $Coding\ gain$ ) בין יחסי האות לרעש עבור  $Coding\ gain$  יש שימוש בקוד לתיקון שגיאות, וכאשר אין שימוש בקוד כזה. ניתן לראות כי ככל שהיתירות של הביטים בקוד גדלה (כלומר יש שימוש בקוד לתיקון שגיאות, וכאשר אין שימוש בקוד כזה. בעזרת יחס אות לרעש נמוך יותר. בנוסף, כאשר משתמשים בקוד, שיפוע העקום ( $Coding\ gain$ ) בהות לרעש) נהיה תלול יותר, וכתוצאה מכך אפילו שיפור קטן של יחס האות לרעש יכול לשפר משמעותית את מספר הטעויות ( $Coding\ gain$ ).



איור 9: התנהגות כללית המתארת את BER כפונקציה של יחס האות לרעש כשאר יש שימוש בקודים לתיקון שגיאות, וכאשר אין שימוש בקודים לתיקון שגיאות.

#### Shannon–Hartley תיאוריית 7.2.3

קודים לתיקון שגיאות מקטינים את BER במחיר של האטת קצב שליחת המידע כתוצאה מהוספת ביטי יתירות. תיאורטית, קיימים קודים לתיקון שגיאות המסוגלים להגיע לשגיאה אפס, תוך כדי שמירה על קצב העברת מידע הגדול מאפס. תיאוריית Shannon–Hartley נותנת חסם על הקצב המקסימלי בו קוד לתיקון שגיאות כזה (שגיאה אפס) יכול לפעול. התיאוריה מציינת מהו קצב העברת הנתונים המקסימלי בערוץ תקשורת חסום סרט בנוכחות רעש, ללא שגיאות.

$$C = B \cdot \log_2\left(1 + \frac{S}{N}\right) \tag{7.1}$$

:כאשר

- C − הקיבולת המקסימלית של הערוץ (ביטים לשנייה).
  - (Hz) רוחב הסרט של הערוץ B
    - יחס אות לרעש של הערוץ.  $-\frac{S}{N}$

#### מאפיינים רצויים במערכת לתיקון שגיאות 7.2.4

ניזכר בגרף המתאר את BER כפונקציה של יחס האות לרעש כפי שמצוין באיור 11. מאפיין רצוי במערכת לתיקון שגיאות הינו ששיפוע הגרף מתחיל להיות תלול עבור יחס אות לרעש נמוך ככל האפשר, ומפסיק להיות תלול רק עבור BER נמוך. בצורה זו, ניתן להגיע לBER נמוך גם עבור ערכי יחס אות לרעש נמוכים. בנוסף, רצוי כי קידוד ופענוח ההודעות יהיה מהיר וידרוש כוח חישוב נמוך ככל הניתן. מעבר לכך, נרצה כי יהיה ניתן בקלות לשנות את קצב הקוד (6.2.1) ואת כמות הביטים המקודדים בו זמנית.

#### LDPC קידוד 7.2.5

קוד LDPC הינו קוד בלוקים לינארי בעל מטריצת בדיקת זוגיות שהיא דלילה. בקידוד בלוקים מחלקים את ההודעה לבלוקים גבודל CDPC הינו קוד בלוקים לינארי בעל מטריצת בדיקת זוגיות שהיא דלילה. בקידוד בלוק באורך n ואחראי לפענח בגודל K, עבור כל בלוק מוסיפים h ביטי קידוד, כך שגודל כל בלוק הינו n. המפענח מקבל בלוק באורך n ואחראי לפענח ממנו את TdB מקצב השידור המקסימלי (חסם Shannon). בנוסף, אפשר לשלוט בקצב הקוד בצורה טובה (על מנת להתאים אותו לאפליקציות שונות בעלי הפסדים שונים), והוא גמיש להרבה סוגי מודולציות. החיסרון של קידוד זה הינו הפענוח האיטי של הקוד (20-30 איטרציות), ושהקוד אינו גמיש לשינויים בגודל הבלוק (נדרשים לחשב מחדש את מטריצת הזוגיות).

#### 7.3 מודולציות

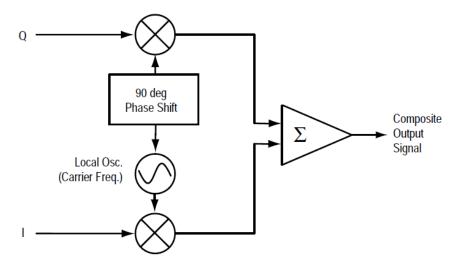
על מנת לשלוח מידע דיגיטלי (ביטים) נדרשים לשלוח ביטים אלו בעזרת הרכבה של הביטים על צורות גל. ישנם אפשרויות רבות לצורות גל אלו, והן נקראות מודולציות. נקרא לצורת אות יחידה המסמלת ביטים סימבול, ונסמן את קצב שליחת הסימבולים ב-  $R_{
m s}$ . אם סימבול נושא  $L_{
m s}$  ביטים, נקבל את הקשר:

$$R_h = k \cdot R_s \tag{7.2}$$

מאפיין עיקרי של מודולציות הינו כמות הביטים הנשלחים עבור סימבול יחיד (k). באופן כללי ככל שכמות הביטים בסימבול גדולה יותר, כמות השגיאות עבור יחס אות לרעש נתון גדלה. אבל, עבור קצב שליחת נתונים קבוע, ניתן לשלוח פחות סימבולים ליחידת זמן, כלומר כל סימבול תופס פחות תדרים ולכן ניתן לנצל את הספקטרום טוב יותר.  $E_s$ . נשתמש במשוואה  $E_s$ ) ונגיע לקשר הבא:

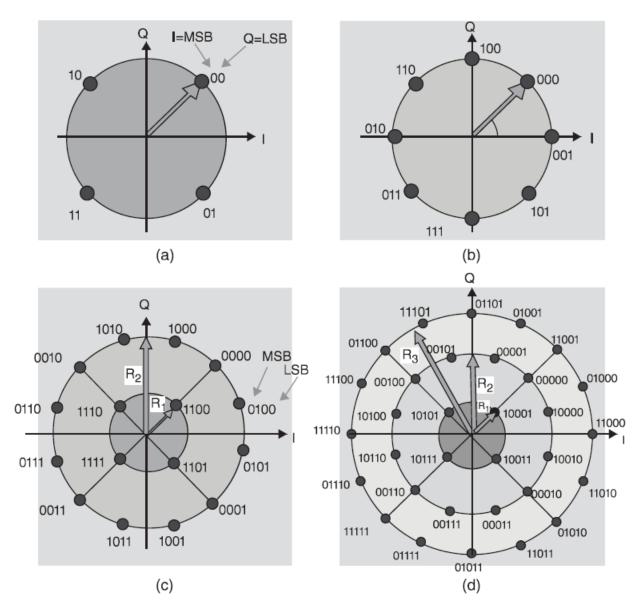
$$\frac{E_s}{N_0} = k \cdot \frac{E_b}{N_0} = \frac{k}{R_b} \cdot \frac{C}{N_0} \tag{7.3}$$

בעלי הפרש I,Q בעלי הותות אורתוגונליים PSK (phase shift keying), האות המשודר הינו סכום של שני אותות אורתוגונליים PSK (phase shift keying), בעלי הפרש פאזה של  $90^\circ$  ביניהם. האותות I,Q הינם רכיבים בלתי תלויים ויוצרים ביחד את האות המעורב. באיור 10 מוצגת המודולציה של האותות I,Q בעלי הפרש פאזה של  $90^\circ$  ליצירת האות הכולל.



איור 10: המחשה של מודולציה של האותות I,Q בעלי הפרש פאזה של 20° ביניהם ליצירת האותות איור 10:

ניתן להציג את האות המשודר במודולציה בעזרת גרף עם צירים I,Q כך שכל ציר מייצג את אמפליטודת האות המתאים. באיור 11, ניתן לראות דוגמא עבור מספר מודולציות המיוצגות במישור I,Q. באיור כל נקודה מייצגת סימבול אפשרי של האות שניתן לשלוח ומהם הביטים המרכיבים את הסימבול. ניתן לשים לב כי ככל שיש יותר ביטים בסימבול (יותר סימבולים), המרחק בין הסימבולים קטן והסיכוי לשגיאה גדל.



(a)2-PSK, (b)3-PSK, (c)16-APSK, (d)32-APSK איור 11: דוגמא לייצוג מודולציות במישור I,Q המודולציות הינם:

#### 7.4 רוחב ספקטרום השידור

רוחב הסרט נמדד ע"י תחום התדרים אותו מכסה האות המשודר. גלי השידור יכולים לחרוג לתדרים קרובים ולהפריע לשידורים אחרים. על מנת למנוע זאת, משתמשים במסנן תדרי הקוטם את התדרים הלא רצויים. נציין על שני מדדים בבחינת טיב השידור:

- רוחב האונה הראשית של האות לאחר שעבר מודולציה. רוחב האונה הראשית משפיע על רוחב הסרט הנדרש לשידור האות. ככל שרוחב האונה הראשית יקטן כך נוכל לנצל יותר את הספקטרום.
- גובה אונות הצד. אונות הצד עלולות להתערבב באותות אחרים ולגרום וליצור בהם הפרעות במידה והדעיכה שלהם לא מספיק מהירה.

מסנן נפוץ למניעת חריגת התדרים לשידורים סמוכים הינו הקוסינוס המורם (raised cosine). מסנן זה מוגדר ע"י הפרמטר מסנן נפוץ למניעת חריגת התדרים לשידורים סמוכים הינו זמן השידור של הסימבול. המסנן מוגדר בצורה הבאה:  $\sigma$ 

$$H(f) = \begin{cases} 1, & |f| \le \frac{1-\alpha}{2 \cdot T_s} \\ \frac{1}{2} \left[ a + \cos\left(\frac{\pi \cdot T_s}{\alpha} \left[ |f| - \frac{1-\alpha}{2 \cdot T_s} \right] \right) \right], & \frac{1-\alpha}{2 \cdot T_s} < |f| \le \frac{1+\alpha}{2 \cdot T_s} \\ 0, & |f| > \frac{1+\alpha}{2 \cdot T_s} \end{cases}$$
(7.4)

roll-off -ו  $(R_s)$  ביטוי עבור רוחב הסרט של אות לאחר מעברו במסנן  $raised\ cosine$  כתלות בקצב הסימבול factor

$$Bandwidth = R_s \cdot (1 + \alpha) \tag{7.5}$$

#### [6] DVB-S2 תקו 7.5

תקן DVB-S2 הינו תקן תקשורת הנועד למטרות שידור. התקן מתמקד בביצועי שידור טובים תוך כדי שמירה על גמישות VCM\ACM ו- BCH ובשיטות מודולציה מתקדמות כגון VCM\ACM המאפשרות התאמה של הקידוד והמודולציה לכל משתמש בהתאם לאיכות השידור וצרכי המשתמש.

התקן תומך בארבעה סוגים של מודולציה: QPSK, 8-PSK, 16-APSK, 32-APSK. לרוב, משתמשים ב QPSK ו PSK-8 למטרות שידור, מפני שמודולציות אלו יכולות להתמודד עם משדרים לא לינאריים בתחום הרוויה, ומאפשרות טווח שגיאה יחסית גדול.

עבור אפליקציות הדורשות קצב שידור גבוה, משתמשים בלוויינים התומכים במודולציות ASPK-16/32. מודולציות אלו דורשות יחס אות לרעש יותר גבוה ועיוות מקדים לאות (predistortion) על מנת למזער את השפעת חוסר הלינאריות של המשדרים. מודולציות אלו מספקות קצב שידור גבוה ויעילות ספקטרלית טובה, אך מצד שני צורכות הספק גדול (על מנת לשמור על יחס אות לרעש מתאים להגנה מעיוותים). יעילות ספקטרלית (spectral efficiency) הינו קצב שליחת המידע ברוחב סרט נתון. בניגוד למודולציות הלינאריות, ASPK-16/32 ממקמים את הסימבולים על מעגלים וכך הם נמנעים מעיוותים הנגרמים ע"י מסננים לא לינאריים.

התקן מאפשר מספר של קונפיגורציות שידור המכונות מודקודים (MODCODS). כל מודקוד מגדיר מודולציה וקוד לתיקון התקן מאפשר מספר של קונפיגורציות שידור היחס אות לרעש המינימלי, שעבורו שגיאת ה-PER תהיה קטנה או שווה ל-packets. מוגדר להיות היחס בין מספר ה-packets שלא התקבלו כראוי מסך כל ה-PER  $.PER=10^{-7}$  בטבלה 2 מסוכמים המודקודים הנתמכים בתקן DVB-S2, עבור כל מודקוד מצויין מהי היעילות הספקטרלית המתאימה לו ומהו יחס האות לרעש  $(E_{\rm S}/N_0)$  המינימלי הנדרש על מנת לעמוד בדרישת ה-PER.

טבלה 2: רשימת ה-modcods הנתמכים בתקן DVB-S2. עבור כל modcodd מצוינות היעילות הספקטרלית ויחס האות לרעש המינימלי הדרוש על מנת לעמוד בדרישת ה-PER.

| Mode     | Spectral efficiency | Ideal Es/No (dB) |
|----------|---------------------|------------------|
| QPSK 1/4 | 0.490243            | -2.35            |
| QPSK 1/3 | 0.656448            | -1.24            |
| QPSK 2/5 | 0.789412            | -0.3             |
| QPSK 1/2 | 0.988858            | 1                |
| QPSK 3/5 | 1.188304            | 2.23             |
| QPSK 2/3 | 1.322253            | 3.1              |
| QPSK 3/4 | 1.487473            | 4.03             |

| QPSK 4/5    | 1.587196 | 4.68  |
|-------------|----------|-------|
| QPSK 5/6    | 1.654663 | 5.18  |
| QPSK 8/9    | 1.766451 | 6.2   |
| QPSK 9/10   | 1.788612 | 6.42  |
| 8PSK 3/5    | 1.779991 | 5.5   |
| 8PSK 2/3    | 1.980636 | 6.62  |
| 8PSK 3/4    | 2.228124 | 7.91  |
| 8PSK 5/6    | 2.478562 | 9.35  |
| 8PSK 8/9    | 2.646012 | 10.69 |
| 8PSK 9/10   | 2.679207 | 10.98 |
| 16APSK 2/3  | 2.637201 | 8.97  |
| 16APSK 3/4  | 2.966728 | 10.21 |
| 16APSK 4/5  | 3.165623 | 11.03 |
| 16APSK 5/6  | 3.300184 | 11.61 |
| 16APSK 8/9  | 3.523143 | 12.89 |
| 16APSK 9/10 | 3.567342 | 13.13 |
| 32APSK 3/4  | 3.703295 | 12.73 |
| 32APSK 4/5  | 3.951571 | 13.64 |
| 32APSK 5/6  | 4.11954  | 14.28 |
| 32APSK 8/9  | 4.397854 | 15.69 |
| 32APSK 9/10 | 4.453027 | 16.05 |

כפי שצוין, התקן תומך בתקשורת גמישה בהתאם לצרכי המשתמש (Multiplexing).

Variable coding modulation) VCM) שימושי כאשר משתמשים שונים לא צריכים רמה דומה של הגנה מפני שגיאות (Variable coding modulation) עכלי תנאי שידור שונים. VCM מאפשר להגדיר עבור כל משתמש MODCOD המבטא מהי שיטת הקידוד והמודולציה שנבחרה.

כאשר קיים שידור חוזר מהצרכן לספקן, התקן מאפשר גמישות גבוהה יותר מVCM שמאופיינת ע"י Adaptive ) ACM מאפשר שינוי של הקידוד והמודולציה עבור כל משתמש בצורה דינאמית בזמן בהתאם לתנאי ACM .(coding modulation השידור הרגעיים עבורו.

#### [7] DVB-S2X תקן 7.6

עם הדרישה לקצב העברת נתונים גבוה יותר הוצע התקן DVB-S2X בשיפור לתקן 2DVB-S2X. תקן זה מציע יותר המתאפשרת בזכות אפשריים המכילים מודולציות בסדרים גבוהים (64/128/256-APSK), יעילות ספקטרלית טובה יותר המתאפשרת בזכות טכניקות פילטרים מתקדמות וכוח חישוב גדול. הוספת MODCODs מאפשרת התאמה אופטימלית של השידור לתנאי הקליטה וכך לספק קצב תקשורת מקסימלי עבור יחס אות לרעש נתון. בטבלה 3 מסוכמים המודקודים הנתמכים בתקן DVB-S2X, עבור כל מודקוד מצוין מהי היעילות הספקטרלית המתאימה לו ומהו יחס האות לרעש  $(E_{\rm S}/N_0)$  המינימלי הנדרש על מנת לעמוד בדרישה FER (FEC Error Rate) . $FER=10^{-5}$  מתאר את כמות הבלוקים שהגיעו עם שגיאה ביחס לסך כל הבלוקים.

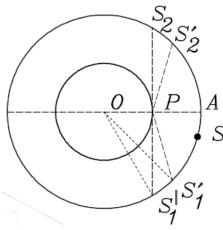
טבלה :3 רשימת ה-modcods הנתמכים בתקן DVB-S2X. עבור כל modcod מצוינות היעילות הספקטרלית ויחס האות לרעש המינימלי הדרוש על מנת לעמוד בדרישת ה-FER.

|   | Mode       | Spectral efficiency | Ideal Es/No (dB) |
|---|------------|---------------------|------------------|
| Ī | QPSK 2/9   | 0.434841            | -2.85            |
| Ī | QPSK 13/45 | 0.567805            | -2.03            |

| 0.889135 | 0.22  |
|----------|---|
| 1.088581 | 1.45  |
| 1.896173 | 6.12  |
| 2.062148 | 7.02  |
| 2.145136 | 7.49  |
| 2.281645 | 7.51  |
| 2.370043 | 7.80  |
| 2.458441 | 8.10  |
| 2.524739 | 8.38  |
| 2.745734 | 9.27  |
| 2.856231 | 9.71  |
| 3.077225 | 10.65   |
| 3.386618 | 11.99   |
| 3.510192 | 11.75   |
| 3.620536 | 12.17   |
| 3.841226 | 13.05   |
| 4.338659 | 14.81   |
| 4.603122 | 15.47   |
| 4.735354 | 15.87   |
| 4.936639 | 16.55   |
| 5.163248 | 17.73   |
| 5.35556  | 18.53   |
| 5.593162 | 18.59   |
| 5.900855 | 19.57   |
|          | 1.088581 1.896173 2.062148 2.145136 2.281645 2.370043 2.458441 2.524739 2.745734 2.856231 3.077225 3.386618 3.510192 3.620536 3.841226 4.338659 4.603122 4.735354 4.936639 5.163248 5.355556 5.593162 |

## [8] Visibility Time זמן נראות של לווין

לתחנת הקרקע יש קו ראייה אל הלווין רק בחלק ממסלולו סביב כדור הארץ. הזמן שבו ניתן לראות את הלווין מתחנת הקרקע נקרא זמן הנראות של הלווין. אם נסמן את תחנת הקרקע ב-P ואת הלווין ב-S ניתן להגדיר את תחום הנראות כתחום שבו נקרא זמן הנראות של הלווין. אם נסמן את תחנת הקרקע ב-P. התחום שבו הלווין מעל האופק הינו התחום שבין הנקודות הלווין מעל האופק. באיור 12 מתואר הלווין  $S_1$  ותחנת המוגדר בין הנקודות  $S_2$  ו-  $S_2$ . ניתן להגדיר תחום ראייה מצומצם יותר, המוגדר בין הנקודות  $S_2$  ו-  $S_2$ .



איור 12: המחשה של תחום הנראות של לווין. הלווין מסומן ב-S, תחנת הקרקע ב-P, ותחום הנראות הינו בין הנקודות S1 ל-S2.

ניתן לחשב את זמן הנראות של הלווין ע"י הכפלת זמן ההקפה הכולל של הלווין בשבר המתאר את החלק היחסי של תחום הנראות של הלווין מסך כל סיבובו:

$$\Delta t_{\nu} = \frac{2\alpha}{2\pi} \cdot T_0 \tag{8.1}$$

:כאשר

- . הארץ רינו דמן ההקפה של בדור הארץ  $T_0=2\pi\sqrt{rac{a^3}{GM}}$ 
  - (R+h) הינו רדיוס סיבוב הלווין a
    - הינו קבוע הגרביטציה. G
      - . מסת כדור הארץ -M
- . הארץ. בתחום הראייה ביחס למרכז בדור הארץ.  $-\alpha = \angle S_1{}'0A$

על מנת לחשב את הזווית lpha משתמשים בקשר הבא:

$$\alpha = 2 \cdot \arctan\left(\frac{\sqrt{1 + Z^2 - H^2} - Z}{1 + H}\right) \tag{8.2}$$

:כאשר

- $H = \frac{R}{a} \quad \bullet$   $Z = \frac{1}{\tan \zeta} \quad \bullet$
- הקרקע. בתחום הראייה ביחס לתחנת הקרקע.  $\zeta = 2S_1'PA$

## לדוגמא Link Budget הישוב

בפרק זה נציג כיצד להשתמש ברקע התיאורטי שהוצג על מנת לחשב את ה- Link Budget. לאחר מכן, נמצא מהם המבצע זאת. תחילה נציג את הנתונים modcods האידיאליים בכל זווית של התקנים שהוצגו ונראה מימוש ילדוגמא עבור המשדר והמקלט, נחשב את יחס לאות הרעש  $\mathcal{C}/N_0$  שמתקבל במקלט, נמצא את קצב השידור המקסימלי עבור Modcod התחלתי נבחר, נמצא את המודקודים האופטימליים לכל זווית, ולבסוף נבצע המרה מזווית לזמן.

#### 9.1

הנתונים לדוגמא [9] הינם עבור מכלול מערכת השידור של לווין CubeSat במסלול LEO, ומכלול הקליטה של תחנת הקרקע.

#### נתוני המשדר בלוויין:

- השבח המקסימלי של המשדר.  $G_{max} = 23.5 \ [dBi]$
- . ההספק המשודר בפועל.  $P_{TX} = 10log_{10}(0.6) [dBW]$
- רוחב האלומה של אנטנת שופר של המשדר.  $\theta_{3dB} = 10.2 \, [deg]$
- . זווית חוסר היישור המקסימלית של אנטנת המשדר  $\theta_T = 1 \, [deg]$ 
  - . הפסדים בין המשדר לאנטנה  $L_{FTX} = 1.2815$

#### נתוני המקלט של תחנת הקרקע:

- . רוחב האלומה של המנטנה הפרבולית של המקלט.  $-\theta_{3dB} = 0.28 \, [deg]$ 
  - . זווית חוסר היישור המקסימלית של אנטנת המקלט.  $-\theta_R = 0.03~[deg]$

. של המקלט figure of merit -  $\frac{G}{T} = 28.5 \left[ \frac{dB}{K} \right]$ 

#### נתונים נוספים:

- . גובבה הלווין היחס לפני כדור הארץ. -eight = 800 [KM]
  - . תדירות השידור freq = 26.8 [GHz]
  - .הפסדי מימוש  $im\_error = 1.5 [dB]$
- מרווח ביטחון עבור יחס האות לרעש. *Link margin margin =* 6 [dB]
  - .Roll off factor roll of f = 0.2

#### Link Budget חישוב 9.2

נתחיל מחישוב EIRP של המשדר, כפי שהוצג בנוסחה (3.7):

$$EIRP[dBW] = G_T + P_{TX} - L_{FTX}[dBW] = 23.5 - 2.2185 - 1.2815 = 20[dBW]$$

נחשב את הפסדי היישור, לפי נוסחה (3.1):

$$L_T = 12 \cdot \left(\frac{\theta_T}{\theta_{3dB}}\right)^2 = 12 \cdot \left(\frac{1}{10.2}\right)^2 = 0.1153 [dB]$$

$$L_R = 12 \cdot \left(\frac{0.03}{0.28}\right)^2 = 0.1378 [dB]$$

#### חישוב הפסדי תווך חופשי:

elevation נרצה לחשב את הפסדי התווך החופשי כפי שמוצג בנוסחה (3.11) כפונקציה של הזווית ביחס לאופק, שנסמנה  $80^\circ$  ונקבע אותה ל- $80^\circ$  בשביל המשך החישוב לדוגמא. נשתמש בקבועים הבאים:

- . רדיוס בדור הארץ earthRad = 6371 [km]
- . מהירות האור.  $-c = 299792458 \cdot 10^{-3} \left[ \frac{km}{s} \right]$
- מרחק הלווין ממרכז בדור הארץ. a = earthRad + height [km]

על מנת לחשב את המרחק בין תחנת הקרקע ללוויין, נחשב את הזווית בין תחנת הקרקע ללוויין ביחס למרכז כדור הארץ כפי שהוצג בנוסחה (7.2):

$$H = \frac{\text{earthRad}}{a} = 0.8884$$

$$Z = \frac{1}{\tan (90 - 80)} = 5.6713$$

$$\alpha = 2 \cdot \arctan\left(\frac{\sqrt{1 + Z^2 - H^2} - Z}{1 + H}\right) = 0.0196 [rad]$$

כעת, נשתמש בנוסחת הקוסינוסים על מנת לחשב את המרחק בין תחנת הקרקע ללוויין (R):

$$R = \sqrt{earthRad^2 + a^2 - 2 \cdot earthRad \cdot a \cdot cos(\alpha)} = 810.9372 [KM]$$

נמצא את אורך הגל המתאים לשידור הנבחר:

$$\lambda = \frac{c}{freq[Hz]} = 1.186 \cdot 10^{-5} [KM]$$

בעת, נשתמש בנוסחה (3.11) ונקבל:

$$L_{fs} = \left(\frac{4\pi R}{\lambda}\right)^2 = 8.2989 \cdot 10^{17}$$
$$L_{fs} = 179.1902 [dB]$$

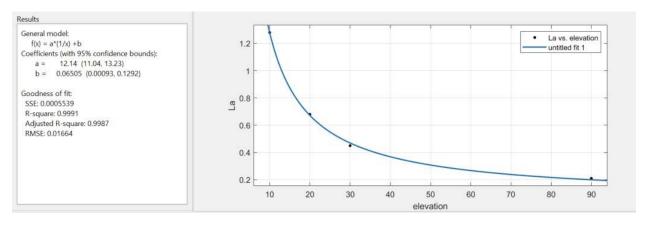
#### חישוב הפסדים אטמוספריים:

לחישוב ההפסדים האטמוספריים, נשתמש בגרף המופיע באיור 6. נחלץ את ההפסדים עבור התדר הנבחר לשידור, ונקבל את הערכים הבאים:

טבלה :4 הפסדים אטמוספריים המחולצים מאיור 6, עבור תדר שידור של 26.8[GHz].

| Elevation Angle [deg] | 10   | 20   | 30   | 90   |
|-----------------------|------|------|------|------|
| $L_A [dB]$            | 1.28 | 0.68 | 0.45 | 0.21 |

על מנת לקבל קירוב של ההפסד  $L_A$  עבור שאר הזוויות, ביצענו Curve Fitting ב- Matlab על מנת להעריך את הנתונים החסרים. ההתאמה שהתקבלה מוצגת בגרף שבאיור הבא:



.4 לערכים מטבלה curve fitting איור 13: ביצוע

והקשר שהתקבל הינו:

$$L_A \cong \frac{12.14}{elevation} + 0.06505$$

 $L_A = 0.2168 \, [dB]$  שנבחרה עבור הדוגמא נקבל:  $elevation = 80^\circ$ 

:סיכום הפסדים: נשתמש בנוסחה (4.4) ונקבל כי עבור הזווית פופע מתקיים: נשתמש בנוסחה (4.4) מתקיים:

$$L = L_{FS} + L_A + L_T + L_R = 179.1902 + 0.2168 + 0.1153 + 0.1378 = 179.6601 [dB]$$

לחישוב ה-  $Link\ Budget$ , נשתמש בנוסחה (6.1) לחישוב יחס האות לרעש במקלט:

$$\frac{C}{N_0} = EIRP - L + \frac{G}{T} - 10\log_{10}(k) = 20 - 179.6601 + 28.5 + 228.5992 = 97.439[dBHz]$$

#### 9.3 חישוב קצב מקסימלי עבור modcod התחלתי

תנאי השידור הגרועים ביותר מתקבלים כאשר הלווין נמצא במרחק הכי רחוק מתחנת הקרקע. נבחר קונפיגורצית שידור התחלתית עבור הנקודה בה הלווין מתחיל לשדר. לצורך הדוגמא, נבחר את נקודת התחלת השידור של הלווין בזווית של 10° מעל האופק, ואת ה-modcod ההתחלתי להיות (QPSK(1/2) (מתוך הרשימה של התקן DVB-S2 בטבלה 2).

לצורך מציאת יחס אות לרעש במקלט, בנקודה שבה הלווין מתחיל לשדר, נחזור על התהליך שמתואר בפרק (8.2). ונקבל:

$$\frac{C}{N_0}(elevation = 10^\circ) = 87.0759 [dBHz]$$

נשתמש spectral efficiency -נשתמש הערכים  $\frac{E_S}{N_0}$ המתאים לmodcod הנבחר, בעזרת הערכים בעזרת הערכים  $\frac{E_S}{N_0}$ ו- נשתמש (7.3) ונקבל:

$$\frac{E_b}{N_0} = \frac{E_s}{N_0} - 10\log_{10}(k) = 1 - 10\log_{10}(2) = -2.0103[dB]$$

כעת, נשתמש בנוסחה (6.2) למציאת קצב השידור בביטים. נרצה להתחשב בשגיאת המימוש ובמרווח הביטחון (מהנתונים לדוגמא), ולכן נחסר אותם מיחס האות לרעש שהתקבל:

$$R_{b} = \frac{C}{N_{0}} - \frac{E_{b}}{N_{0}} - margin - im\_error = 81.5862 [dBHz]$$
Mbit

$$R_b = 144.09 \left[ \frac{Mbit}{s} \right]$$

למציאת קצב שידור הסימבולים, נחלץ מטבלה 2 את מספר הביטים לסימבול עבור ה- modcod הנבחר. נשתמש בנוסחה (7.2) ונקבל:

$$R_s = \frac{R_b}{k} = \frac{144.09}{2} = 72.0435 \, [MBd]$$

:מתוצאה זו ומפרמטר ה-roll-off הנתון, ניתן להשתמש בנוסחה (7.5) ולקבל

$$Bandwidth = R_s \cdot (1 + \alpha) = 86.4522 \, [MHz]$$

בהינתן קצב שידור הסימבולים  $R_s$ , ניתן לחשב את קצב שידור ביטי המידע  $R_{b,inf}$  (עבור ה-modcod הנבחר), ע"י שימוש ב-spectral efficiency בצורה הבאה:

$$R_{b,inf} = R_s \cdot spectral - efficiency = 72.0435 \cdot 0.988858 = 71.24079 \left[ \frac{Mbit}{s} \right]$$

מכאן ואילך, נקבע את קצב שידור הסימבולים  $R_s$  ואת רוחב הסרט כפי שנמצאו, ונבחר את ה-modcods האופטימליים עבור כל זווית של הלווין, על מנת למקסם את קצב שידור ביטי המידע  $R_{b,inf}$ .

#### אופטימלי עבור זווית קבועה Modcod מציאת 9.4

נציג כעת כיצד למצוא מהו ה-modcod האופטימלי עבור זווית elevation קבועה של הלווין. בעזרת שיטה זו, ניתן לבצע modcod האופטימלי עבור כל זווית.

נמצא את הערך האופטימלי עבור הזווית " $elevation=80^\circ$  (עבורה חישבנו את יחס האות לרעש). נמצא את הערך במצא את הערן האות לרעש שמצאנו בפרק (8.2) וקצב שידור הסימבולים שמצאנו בפרק (8.3). נשתמש בנוסחאות (6.2 ו-7.2) ונקבל :

$$given \frac{E_s}{N_0} = \frac{C}{N_0} - R_s[dBHz] = 97.439[dBHz] - 10\log_{10}(72.0435 \cdot 10^6)[dBHz] = 18.8631[dB]$$

כעת, נדגים עבור modcod מסוים (32-APSK 9/10) ביצד ניתן לדעת האם הוא מתאים ליחס האות לרעש של הזווית שנבחרה.

תחילה, נחשב את  $\frac{E_{S}}{N_{0}}$  הכולל את שגיאת המימוש ואת מרווח הביטחון המתאים ל- $\frac{E_{S}}{N_{0}}$  הנבחר לפי טבלה 2. עבור הדוגמא, נקבל:

required 
$$\frac{E_s}{N_0} = \frac{E_s}{N_0} + im\_error + margin = 16.05 + 1.5 + 6 = 23.55[dB]$$

קיבלנו כי:

required 
$$\frac{E_s}{N_0} = 23.55 > 18.8631 = given \frac{E_s}{N_0}$$

ולכן ה-modcod לא עומד בדרישת יחס האות לרעש, כלומר לא ניתן להשתמש בו בזווית שנבחרה ( $80^\circ$ ).

נחזור על חישוב זה עבור כל אחד מה- modcods השייכים לתקן שבדוגמא (DVB-S2), עבור הזווית שנבחרה, ונקבל:

טבלה 5: רשימת Es/NO הנדרשים עבור כל אחד מה-modcods בתקן DVB-S2 עבור הזווית 80°.

| Mode       | Spectral efficiency | Required Es/N0 [dB] |
|------------|---------------------|---------------------|
| QPSK 1/4   | 0.490243            | 5.15                |
| QPSK 1/3   | 0.656448            | 6.26                |
| QPSK 2/5   | 0.789412            | 7.2                 |
| QPSK 1/2   | 0.988858            | 8.5                 |
| QPSK 3/5   | 1.188304            | 9.73                |
| QPSK 2/3   | 1.322253            | 10.6                |
| QPSK 3/4   | 1.487473            | 11.53               |
| QPSK 4/5   | 1.587196            | 12.18               |
| QPSK 5/6   | 1.654663            | 12.68               |
| QPSK 8/9   | 1.766451            | 13.7                |
| QPSK 9/10  | 1.788612            | 13.92               |
| 8PSK 3/5   | 1.779991            | 13                  |
| 8PSK 2/3   | 1.980636            | 14.12               |
| 8PSK 3/4   | 2.228124            | 15.41               |
| 8PSK 5/6   | 2.478562            | 16.85               |
| 8PSK 8/9   | 2.646012            | 18.19               |
| 8PSK 9/10  | 2.679207            | 18.48               |
| 16APSK 2/3 | 2.637201            | 16.47               |
| 16APSK 3/4 | 2.966728            | 17.71               |
| 16APSK 4/5 | 3.165623            | 18.53               |
| 16APSK 5/6 | 3.300184            | 19.11               |
| 16APSK 8/9 | 3.523143            | 20.39               |

| 16APSK 9/10 | 3.567342 | 20.68 |
|-------------|----------|-------|
| 32APSK 3/4  | 3.703295 | 20.23 |
| 32APSK 4/5  | 3.951571 | 21.14 |
| 32APSK 5/6  | 4.11954  | 21.78 |
| 32APSK 8/9  | 4.397854 | 23.19 |
| 32APSK 9/10 | 4.453027 | 23.55 |

מתוך הטבלה, ניתן לראות כי ה-modcod בעל היעילות הספקטרלית הגבוהה ביותר, עבורו  $\frac{E_S}{N_0}$  הדרוש קטן מ-modcod העומד בדרישות השגיאה בעל היעילות הספקטרלית הגבוהה ביותר עבור הזווית modcod העומד ביטי המידע הינו: modcod זה, קצב שידור ביטי המידע הינו:

$$R_{b,inf} = R_s \cdot spectral - efficiency = 72.0435 \cdot 3.165623 = 228.0626 \left[ \frac{Mbit}{s} \right]$$

#### 9.5 תכנון קונפיגורצית השידור לאורך מסלול הלווין

בפרק הקודם, הצגנו כיצד למצוא את ה-modcod האופטימלי עבור זווית מסוימת. על מנת לתכנן את השידור לאורך מסלול modcod בפרק הקודם, הצגנו כיצד למצוא את ה-modcod המתאים לזוויות בתחום השידור (בדוגמא "170" – "100" כאשר נבחר צעד דיסקרטי לחישוב (בדוגמא את ה-modcod האופטימלי עבור כל זווית (בדוגמא – מעלה) נשתמש בחישוב דומה למוצג בפרק (8.4).

נרצה להציג את קונפיגרצית השידור כתלות בזמן מתחילת השידור. לצורך כך, נצטרך לחשב עבור כל זווית המתאימה ל-modcod, מהו הזמן מתחילת השידור שהלוויין יגיע אליה. נדגים כיצד לבצע את המעבר מזווית לזמן לדוגמא עבור הזווית 80°-

תחילה, נחשב את זמן ההקפה של הלווין סביב כדור הארץ כפי שמוצג בפרק 7 (עבור הנתונים לדוגמא):

$$T_0 = 2\pi \sqrt{\frac{a^3}{GM}} = 2\pi \sqrt{\frac{(6371 + 800)^3}{6.67408 \cdot 10^{-20} \cdot 5.972 \cdot 10^{24}}} = 6.0436 \cdot 10^3 \, [sec] = 100.7262 \, [minutes]$$

כעת, נחשב את הזווית של הלווין ביחס למרכז כדור הארץ כפי שמופיע בנוסחה (8.2), כאשר הזווית  $\zeta=80^\circ$  הינה הזווית הנתונה:

$$H = \frac{\text{earthRad}}{\alpha} = 0.8884$$

$$Z = \frac{1}{\tan{(90 - 80)}} = 5.6713$$

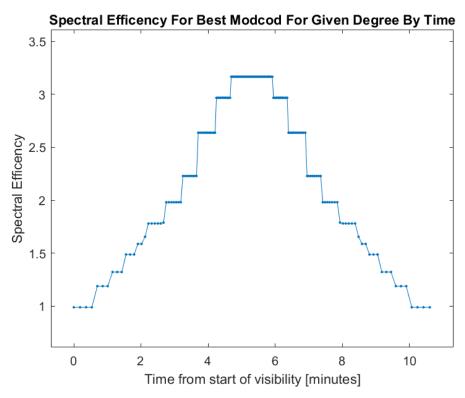
$$\alpha = 2 \cdot \arctan\left(\frac{\sqrt{1 + Z^2 - H^2} - Z}{1 + H}\right) = 0.0196 [rad]$$

יתקבל ע"י: ולכן, הזמן שייקח ללוויין להגיע לזווית  $80^\circ$  מתחילת השידור ( $10^\circ$ ), יתקבל ע"י

$$t = \frac{\alpha - \alpha_0}{2\pi} \cdot T_0 = 4.9906 [minutes]$$

. כאשר  $lpha_0$  הינה הזווית היחס למרכז כדור הארץ, המתאימה לזווית שבה הלווין מתחיל לשדר

ניתן לחזור על חישוב זה עבור כל אחת מהזוויות שבתחום, וכך לקבל טבלה המכילה עבור כל זווית של הלוויין מהו הזמן מתחילת השידור, מהו ה-*modcod* המתאים לזמן זה, ומהי היעילות הספקטרלית המתאימה. באיור 14 מוצגת בגרף היעילות הספקטרלית כפונקציה של זמן השידור של הלווין:

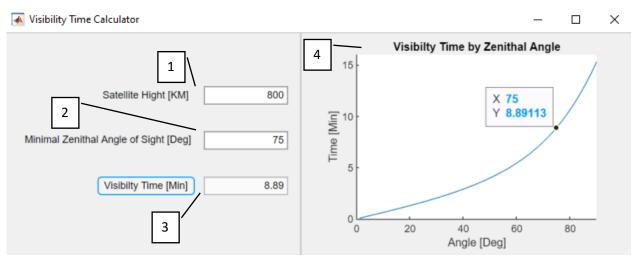


איור 14: יעילות ספקטרלית של שידור מהלוויין כפונקציה של הזמן החל מתחילת השידור עד לסיום השידור. כל נקודה בגרף מייצגת זווית עבורה חושב ה-modcod האופטימלי. היעילות הספקטרלית גדלה כאשר ה-modcod משתנה.

## 10 ממשקים גראפיים

#### 10.1 מחשבון לחישוב זמן הנראות של הלווין

לצורך חישוב זמן הנראות של הלווין כפי שהוצג בפרק 8, הכנו ממשק Matlab המחשב זאת בצורה אוטומטית. באיור 15 מוצג צילום מסך (snippet) של הממשק.



איור 15: צילום מסך של הממשק הגראפי לחישוב זמן הנראות של הלווין.

#### להלן הסבר על מרכיבי הממשק:

- 1. קלט: גובה הלווין מעל פני כדור הארץ.
- 2. קלט: הזווית הזניטלית ( $\zeta$  כפי שמוגדרת במשוואה 8.2) ממנה הלווין מתחיל את השידור.
  - 3. פלט: זמן הנראות של הלווין.
- 4. פלט: גרף המתאר את זמן הנראות של הלווין כפונקציה של הזווית  $\zeta$ , עבור גובה הלווין הנתון בקלט 1. על הגרף מסומנת הזווית שנבחרה בקלט 2, וזמן הנראות המתאים לה.

#### מחשבון למציאת ה-modcods מחשבון למציאת 10.2

לצורך מציאת ה-modcods האופטימליים כפי שהוצג בפרק 8, הכנו ממשק Matlab המקבל כקלט את נתוני האנטנות ונתוני השידור, ובפלט מציג את ה-modcods האופטימליים השייכים לכל זווית שידור, מהו הזמן המתאים לכל זווית, מאפיינים נוספים של השידור. באיור 16 מוצג צילום מסך (snippet) של הממשק.



איור 16: צילום מסך של הממשק בתצורתו ההתחלית.

בצד השמאלי של הממשק מופיעים רכיבי הקלט. בחלק השמאלי העליון נמצאים רכיבי הקלט של רכיבי השידור והקליטה. בחלק השמאלי התחתון מופיעים הגדרות תקן השידור. בצד הימני של הממשק מופיעים רכיבי הפלט של הממשק. בחלק הימני העליון מופיעות תוצאות מספריות על אופן השידור. בחלק הימני התחתון מופיע ניתוח של בחירת ה-modcods כתלות במיקום הלווין.

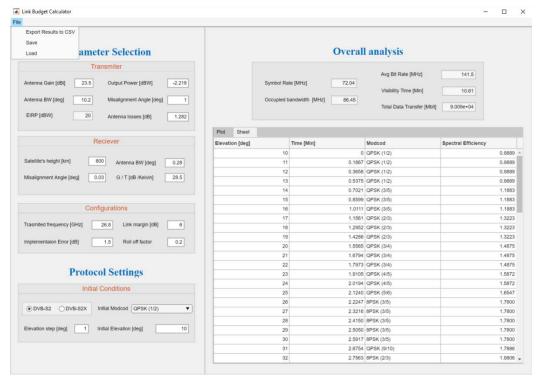
להלן הסבר על מרכיבי הממשק:

- 1. קלט: שבח של אנטנת השידור.
- 2. קלט: רוחב האלומה של אנטנת השידור.

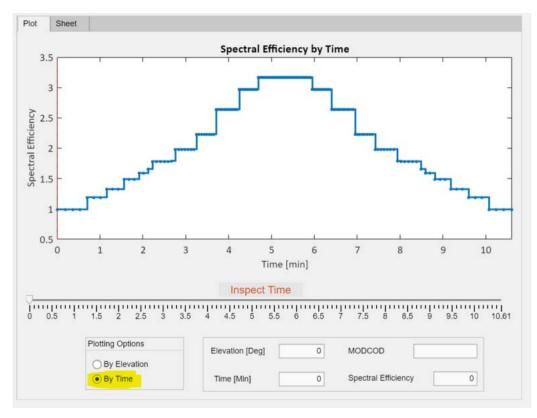
- 3. פלט: EIRP אפיון ציוד השידור, מחושב בעזרת הפרמטרים 1-6.
  - 4. קלט: הספק המוצא של המגבר.
  - 5. קלט: זווית חוסר היישור של אנטנת המשדר.
    - 6. קלט: הפסדים בערוץ השידור.
  - 7. קלט: זווית חוסר היישור של אנטנת המקלט.
  - .8 (של המקלט) figure of merit G/T (של המקלט).
    - 9. קלט: רוחב האלומה של אנטנת הקליטה.
      - .10 קלט: תדר השידור.
  - .11 קלט: שגיאת מימוש, נגרעת מיחס האות לרעש.
  - 12. קלט: link margin יתירות רצויה ביחס אות לרעש.
    - .13 קלט: גובה הלווין מעל פני כדור הארץ.
      - .14 קלט: בחירת תקן השידור.
  - .Modcod צעד מעלה צעד זווית מינימלי להחלפת 15.
    - .roll-off factor קלט: פרמטר.
    - 17. קלט: בחירת ה-modcod ההתחלתי.
- 18. קלט: הזווית של הלווין מעל האופק ביחס לתחנת הקרקע ממנה מתחיל השידור.
  - .19 פלט: קצב שידור הסימבולים.
    - .20 פלט: רוחב סרט השידור.
  - .21 פלט: קצב שידור ביטי המידע בממוצע.
    - .22 פלט: זמן נראות הלווין.
  - .23 פלט: כמות ביטי המידע שהועברו לאורך השידור.
- 24. קלט: כפתור למעבר בין תצוגה גראפית לטבלת תוצאות (טבלה מוצגת באיור 18).
  - .25 פלט: גרף המתאר את היעילות הספקטרלית כפונקציה של זמן או מעלה.
- 26. קלט: סמן לבחינת נקודות בגרף. בחירה של ערך בסמן מציגה את המיקום של הבחירה בגרף, ואת הנתונים עבור הבחירה בפלטים 29-32.
  - 27. קלט: הצגת הגרף כפונקציה של זווית הלווין מעל האופק.
  - 28. קלט: הצגת הגרף כפונקציה של הזמן מתחילת השידור.
  - 29. פלט: הזווית של הלווין מעל האופק של הנקודה שנבחרה בסמן (26).
    - 30. פלט: הזמן מתחילת השידור של הנקודה שנבחרה בסמן (26).
  - 31. פלט: modcod קונפיגורצית השידור של הנקודה שנבחרה בסמן (26).
    - 32. פלט: היעילות הספקטרלית של השידור בנקודה שנבחרה בסמן (26).
  - 33. קלט: תפריט המאפשר טעינה ושמירה של הפרמטרים, ויצוא התוצאות ל-csv (פירוט באיור 17

#### באיור 17 מוצג התפריט הנפתח כאשר לוחצים על הכפתור File. בתפריט שלוש אפשרויות:

- .csv יצוא הנתונים מהטבלה (24 sheet) אונים Export results to csv
- Save − שמירת קובץ המכיל את כל הפרמטרים שהוכנסו למחשבון לטעינה עתידית.
  - Load − טעינת הפרמטרים למחשבון שנשמרו בעבר בעזרת האפשרות של Load •



איור 17: תצוגה של טבלת הנתונים עבור ה-modcods האופטימליים, והצגת התפריט.



איור 18: גרף היעילות הספקטרלית כפונקציה של הזמן מתחילת השידור.

## 11 רשימת מקורות

- [1] AtlantaRf, "Sattelites-LEO-MEO-GEO", http://www.atlantarf.com./
- [2] P. D. S. Wu, "CubeSats: Tiny Satellite A Big World," Shanghai 201203, China .
- [3] M. B. Z. S.e. Gerard Maral, Satellite Communications Systems: Systems, Techniques and Technology 5th Edition, Chapter 5.
- [4] AtlantaRf, "Antenna Overview", http://www.atlantarf.com./
- [5] M. B. Z S.e. Gerard Maral, Satellite Communications Systems: Systems, Techniques and Technology 5th Edition, Chapter 2.
- [6] ETSI, "EN 302 307-1 DVB-S2," V1.4.1, 2014-11.
- [7] ETSI, "EN 302 307-2 DVB-S2X," V1.2.1, 2020-05.
- [8] Satellites Orbits and Missions, Michel Capderou, Springer 2005
- [9] K. S. SERVICES, "KA-BAND AND THE FUTURE OF BIG DATA FROM SPACE\_KSAT", https://www.ksat.no/globalassets/ksat/documents/ksat\_white\_paper.pdf.