

UNIVERSITÀ
DEGLI STUDI
DI PADOVA



LAUREA IN INGEGNERIA INFORMATICA

Funzionamento della rete satellitare Starlink

CANDIDATO

Matteo Galiazzo

Matricola 2044941

RELATORE

Prof. Roberto Corvaja

Università di Padova

ANNO ACCADEMICO
2023/2024

Abstract

Indice

Lista delle Figure	xi
Lista degli Acronimi	xix
1 Tipi di costellazioni satellitari	1
1.1 Vantaggi della Low Earth Orbit	2
1.2 Starlink	3
2 Architettura del sistema	5
2.1 Segmento spaziale	5
2.1.1 Capacità di un satellite	5
2.1.2 Laser Inter Satellite Link	7
2.2 Segmento di terra	9
2.3 Segmento utente	11
3 Antenna	13
3.1 Struttura generale	13
3.1.1 Funzionamento dell'antenna Aperture Coupled Patch . .	14
3.1.2 Emissione delle onde elettromagnetiche	16
3.1.3 Beamforming: come formare un fascio di onde elettromagnetiche	17
3.1.4 Beam Steering: direzionare un fascio di onde elettromagnetiche	18
4 Invio dei dati al satellite	21
4.1 Modulazioni utilizzate	21
4.1.1 Binary Phase Shift Keying (BPSK)	26
4.1.2 Quadrature Phase Shift Keying (QPSK)	27
4.1.3 Quadrature Amplitude Modulation (QAM)	29

INDICE

4.2	Direzionamento del traffico	31
4.2.1	Identificazioni delle allocazioni del satellite	33
4.2.2	Caratteristiche e preferenze dello scheduler globale	33
4.3	Comparazione della struttura del segnale con sistemi terrestri OFDM	34
	Bibliografia	37

Lista delle Figure

1.1	Orbite terrestri di popolare utilizzo [19]	2
2.1	Architettura di sistema [18]	6
2.2	Fondo di un satellite Starlink [12]	6
2.3	Schema dell'Inter Satellite Link (ISL) [12]	7
2.4	Terminale ISL in un satellite [12]	8
2.5	Configurazione 3x3 in Turchia [12]	10
2.6	Una tipica antenna di gateway [12]	10
2.7	Contenuto della confezione del kit "standard actuated" [15]	11
3.1	Aperture Coupled Patch antenna [1]	14
3.2	Aperture Coupled Patch antenna con un segnale applicato [1]	15
3.3	Creazione dei campi di frangia in un'Aperture Coupled Patch antenna [1]	16
3.4	Campo elettromagnetico in un'Aperture Coupled Patch antenna [1]	17
3.5	Creazione di interferenze in un array di antenne Aperture Coupled Patch [1]	18
4.1	Simulazione delle perdite atmosferiche	23
4.2	Path loss nello spazio libero e perdita atmosferica	24
4.3	Link budget senza Error Correcting Code (ECC)	25
4.4	Link budget con ECC	26
4.5	Diagramma per la costellazione BPSK	27
4.6	Diagramma per la costellazione QPSK	28
4.7	Diagramma per la costellazione OQPSK	30
4.8	Round Trip Time (RTT) misurato da un terminale in Europa [17]	31
4.9	Performance misurate da agosto 2023 a marzo 2024	32

Lista degli Acronimi

APSK Amplitude and Phase Shift Keying

AWGN Additive White Gaussian Noise

BER Bit Error Rate

BPSK Binary Phase Shift Keying

ECC Error Correcting Code

GEO Geostationary Earth Orbit

ISP Internet Service Provider

ISL Inter Satellite Link

ITU International Telecommunication Union

Ka K above

Ku K under

LEO Low Earth Orbit

LISL Laser Inter Satellite Link

MEO Medium Earth Orbit

OFDM Orthogonal Frequency-Division Multiplexing

OQPSK Offset Quadrature Phase Shift Keying

PSK Phase Shift Keying

QAM Quadrature Amplitude Modulation

LISTA DELLE FIGURE

QPSK Quadrature Phase Shift Keying

RF Radio Frequency

RTT Round Trip Time

SNR Signal to Noise Ratio

TCP Transmission Control Protocol

1

Tipi di costellazioni satellitari

Una costellazione di Internet via satellite è una costellazione di satelliti artificiali che forniscono servizi di Internet. In particolare, il termine si riferisce a una nuova generazione di costellazioni molto grandi (a volte indicate come megacostellazioni) che orbitano nell'orbita terrestre bassa (LEO) per fornire servizi Internet a bassa latenza e ad alta larghezza di banda (banda larga) [9]. A novembre 2022, poco più del 63% degli 8 miliardi di persone nel mondo utilizza Internet, lasciando circa 3 miliardi di persone (e potenziali clienti) non connnesi. Per colmare questo divario digitale, governi e aziende commerciali private stanno investendo in iniziative per costruire Internet a banda larga basata sullo spazio. Se avranno successo, questi sforzi hanno il potenziale per connettere rapidamente le persone in tutto il mondo e cambiare l'ambiente spaziale stesso. Diversi paesi stanno lanciando iniziative nazionali per stabilire costellazioni di satelliti in orbita terrestre bassa (Low Earth Orbit (LEO)) e catturare ampie porzioni di un mercato in crescita, liberando ampie risorse private o statali per farlo.

La competizione per fornire servizi a banda larga dai satelliti non è una novità. Gli anni '90 hanno visto un simile boom commerciale di Internet a banda larga che ha prodotto scarso successo. Aziende come Teledesic, Celestri, Globalstar e Iridium hanno tutte proposto grandi costellazioni di comunicazioni satellitari (SATCOM) in LEO, ma quasi tutte sono finite in bancarotta all'inizio degli anni 2000.

Oggi la barriera all'ingresso in orbita è notevolmente diminuita poichè la tecnologia, i materiali e le capacità di lancio sono diventati più economici e più

1.1. VANTAGGI DELLA LOW EARTH ORBIT

ampiamente disponibili. La concorrenza internazionale per costruire, langiare e gestire un sistema a basso costo e bassa latenza che si estenda in tutto il mondo è feroce, poichè la domanda di servizi internet veloci e affidabili continua a crescere.

A partire dal 2022, solo un operatore, Starlink, fornisce un servizio basato su LEO sul mercato libero. Si stima che il mercato globale SATCOM crescerà fino a 40 miliardi di dollari entro il 2030, in gran parte guidato da iniziative basate su LEO.

L'istituzione di una costellazione LEO, comporta un investimento iniziale sostanziale, un know-how tecnico specializzato e la capacità di orientarsi in un panorama normativo complesso. Con l'intensificarsi della concorrenza internazionale nelle comunicazioni LEO, è fondamentale che il governo degli stati uniti crei un ambiente normativo abilitante (ma robusto) affinchè le imprese con sede negli Stati Uniti possano prosperare in patria e all'estero.

Il più grande concorrente degli Stati Uniti nella corsa alla connettività globale tramite banda larga satellitare è la Cina. La Cina ha proposto una costellazione di 13000 satelliti in LEO per soddisfare le esigenze residenziali e aziendali nel mercato cinese, nonchè nei mercati Internet sottosviluppati in tutto il mondo [10].

1.1 VANTAGGI DELLA LOW EARTH ORBIT

I satelliti sono tipicamente lanciati in una di tre orbite: Low Earth Orbit (LEO) dai 160 ai 2'000 km, Medium Earth Orbit (MEO) dai 2000 ai 35786 km, o Geosynchronous Orbit (GEO) a 42164 km. Ciascuna delle tre orbite ha i suoi vantaggi. Per esempio, una costellazione in GEO può avere copertura globale con solo tre satelliti per la sua distanza dalla superficie terrestre. La GEO è popolare per le comunicazioni per questo motivo. Però, dato che i satelliti sono così distanti dalla Terra la latenza è molto alta.

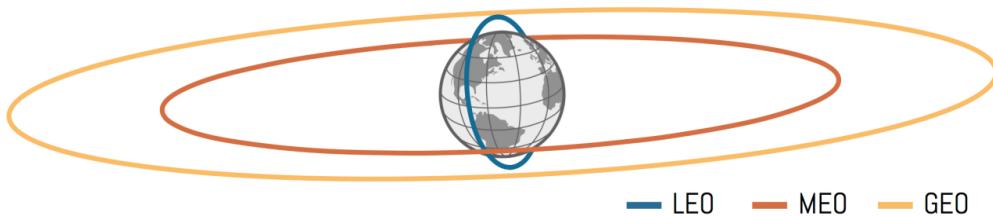


Figura 1.1: Orbite terrestri di popolare utilizzo [19]

Le nuove generazioni di internet via satellite stanno collocando i satelliti in LEO invece della tradizionale Geostationary Earth Orbit (GEO) per una serie di motivi. Infatti i satelliti lanciati in LEO sono tipicamente più piccoli e più leggeri di quelli in GEO, quindi serve meno carburante per mandarli in orbita e in generale sono ridotti i costi di lancio. Inoltre, dato che i satelliti sono più vicini i terminali utente possono rilevare più satelliti allo stesso tempo e conettersi quindi al satellite più conveniente.

Le comunicazioni dalla LEO hanno anche una latenza inferiore rispetto ai satelliti in GEO perché sono molto più vicini alla superficie terrestre. Gli operatori satellitari LEO sostengono che una pagina web può essere aperta circa otto volte più velocemente quando si utilizzano i satelliti LEO rispetto a quando si utilizza un sistema SATCOM tradizionale in GEO, qualcosa che è diventato più importante per i consumatori che vogliono interagire online quasi in tempo reale. Ciò significa che Internet satellitare deve essere in grado di supportare applicazioni ad alta velocità come streaming, videoconferenza e giochi in tempo reale [10].

1.2 STARLINK

Starlink è una costellazione internet via satellite operata da Starlink Services LLC, una consociata interamente controllata dalla società aerospaziale americana SpaceX, che fornisce copertura a oltre 100 paesi e territori. Mira inoltre a fornire la banda larga mobile a livello mondiale.

SpaceX ha iniziato a lanciare i satelliti Starlink nel 2019. A partire da settembre 2024, la costellazione è composta da oltre 7000 piccoli satelliti prodotti in serie in orbita terrestre bassa (LEO) che comunicano con terminali utente sulla Terra [8]. SpaceX prevede di schierare quasi 12000 satelliti, con una prossima estensione successiva a 34400. SpaceX ha annunciato di aver raggiunto più di 1 milione di abbonati nel dicembre 2022 e 4 milioni di abbonati nel settembre 2024 [16].

Nel maggio 2018, SpaceX ha stimato che il costo totale della progettazione, costruzione e dispiegamento della costellazione sarebbe stato di almeno 10 miliardi di dollari [11]. Secondo quanto riferito, i ricavi di Starlink nel 2022 sono stati di 1.4 miliardi di dollari, accompagnati da una perdita netta, con un picco-

1.2. STARLINK

lo profitto iniziato solo nel 2023. Si prevede che i ricevi raggiungeranno i 6.6 milardi di dollari nel 2024 [4].

Gli astronomi hanno espresso preoccupazione sull'effetto che la costellazione potrebbe avere sull'astronomia da terra e su come i satelliti contribuiranno a un ambiente orbitale già congestionato. SpaceX ha tentato di mitigare i problemi di interferenza astronomico con misure per ridurre la luminosità dei satelliti durante il funzionamento. I satelliti sono dotati di propulsori ad effetto Hall che consentono loro di alzare l'orbita, mantenere una posizione di stazionamento e uscire dall'orbita alla fine della loro vita. Sono inoltre progettati per evitare collisioni in modo autonomo e senza intoppi sulla base dei dati di tracciamento collegati in uplink [14].

2

Architettura del sistema

Chiariamo come prima cosa la differenza tra un antenna per la televisione satellitare e un'antenna Starlink. Le parabole TV utilizzano un riflettore parabolico per focalizzare le onde elettromagnetiche che costituiscono i segnali televisivi inviati dai satelliti di trasmissione in orbita attorno alla terra a un'altitudine di 35000 km. Le parabole TV ricevono solo segnali televisivi dallo spazio, non possono inviare dati. La parabola Starlink, invece, invia e riceve dati Internet da un satellite Starlink in orbita a 550 km di distanza. I collegamenti tra la parabola Starlink e il satellite devono essere concentrati in collegamenti potenti e stretti, continuamente orientati per massimizzare il puntamento utente-satellite [1]. Attualmente ci sono 6398 satelliti Starlink in orbita [8].

2.1 SEGMENTO SPAZIALE

Questo segmento è costituito da un numero di satelliti in LEO. Si tratta di piccoli satelliti a basso costo che pesano circa 260kg (nella versione 1.0), operano nella banda K under (Ku) e K above (Ka) e hanno durata di vita di 5-7 anni [18]. Questi satelliti collegano l'utente a Internet.

2.1.1 CAPACITÀ DI UN SATELLITE

Grazie ad informazioni pubblicamente disponibili sappiamo che ciascun satellite ha 4 antenne, due per le comunicazioni con le stazioni terrestri e le altre due per le comunicazioni con un certo numero di terminali utente [1]. Ogni

2.1. SEGMENTO SPAZIALE

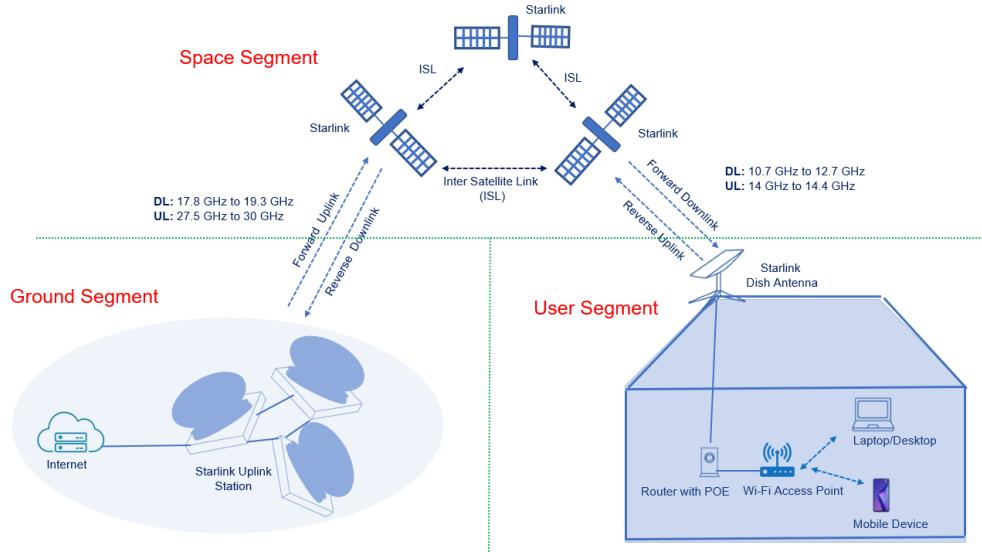


Figura 2.1: Architettura di sistema [18]

antenna è in grado di proiettare otto fasci in due polarizzazioni (RHCP/LHCP) per un totale di 48 fasci. La larghezza di banda disponibile per Starlink in Ku-band è di 8 canali da 240 MHz in downlink (per un totale di 1.92 GHz) e 8 canali da 62.5 MHz in uplink (per un totale di 500 MHz)

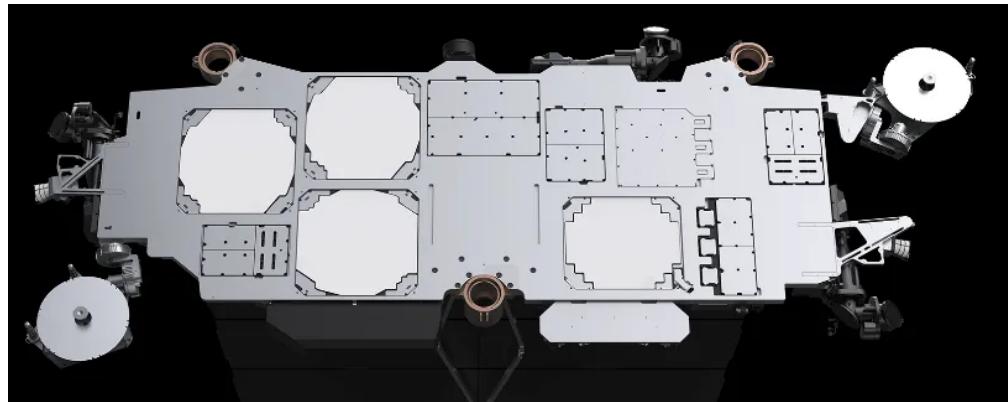


Figura 2.2: Fondo di un satellite Starlink [12]

VINCOLI E LIMITAZIONI

Ci sono alcune limitazioni, imposte dai regolatori, che riducono i livelli di servizio che il sistema Starlink può fornire.

Riutilizzo di frequenze e fasci di co-frequenza a spot Qualsiasi satellite che emette energia tramite radiofrequenza verso la terra deve essere conforme con i

limiti di potenza ricevuta a terra, misurati come Equivalent Power Flux Density (EPFD), stabiliti principalmente dall'International Telecommunication Union (ITU). La potenza dei fasci spot le cui impronte si sovrappongono e condividono la stessa frequenza è addittiva, quindi, per rispettare i limiti, la potenza di trasmissione di ciascun fascio deve essere ridotta.

In alcune aree, lo spettro Ka-band disponibile per i gateway è ridotto alla metà, a causa dell'uso prioritario da parte di altri licenziati. Ciò dimezza effettivamente la capacità di trasmissione che ciascuno di questi gateway può fornire ai satelliti connessi [12]

2.1.2 LASER INTER SATELLITE LINK

Una recente aggiunta tecnologica per i satelliti Starlink, iniziando dalla versione 1.5 nel giugno 2021, è stata quella dei Laser Inter Satellite Links Laser Inter Satellite Link (LISL). Ciascun satellite ha 3 terminali per la comunicazione, come mostrato in figura 2.3 [12] [2]. Ci sono due tipi di LISL:

- LISL intra-orbitali: per i collegamenti tra satelliti sullo stesso piano orbitale. Sono link permanenti dato che i satelliti si muovono tutti alla stessa velocità.
- LISL inter-orbitali: per i collegamenti tra satelliti in piani orbitali diversi.

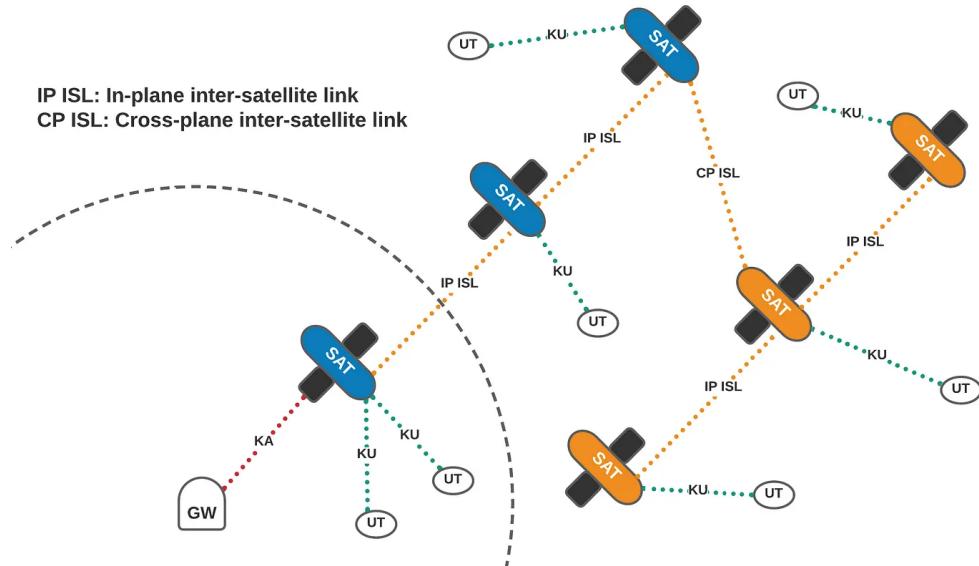


Figura 2.3: Schema dell'ISL [12]

2.1. SEGMENTO SPAZIALE

In questo scenario, un satellite è connesso a un gateway. Gli altri satelliti non hanno necessariamente connettività diretta al gateway, ma possono usare gli ISL nello stesso piano e in piano incrociato per dirigere il traffico, e sono quindi in grado di servire terminali utente che non avrebbero altrimenti copertura. Starlink ha inserito un'immagine di come sono fatti i terminali ISL, che si può vedere in figura 2.4.



Figura 2.4: Terminale ISL in un satellite [12]

I LISL facilitano la trasmissione di dati ad alta velocità tra satelliti in una costellazione, e sono cruciali per la rete Starlink per andare incontro alla crescente domanda di comunicazioni a bassa latenza ed alta capacità. Adottare LISL ha dei vantaggi rispetto ai classici collegamenti a radiofrequenza (Radio Frequency (RF)) [2].

- Data rate più alti dato che si usano laser invece di link RF. Questo perché le comunicazioni laser usano la luce nello spettro ottico, che ha una frequenza molto più alta (circa 10^{14} Hz) rispetto alle onde radio (10^6 Hz). Frequenze più alte permettono la trasmissione di più dati in un certo intervallo di tempo. Oltre a questo le comunicazioni laser sono meno suscettibili all'interferenza elettromagnetica rispetto ai segnali radio. Questo porta a segnali più chiari e meno ritrasmissioni, aumentando la velocità di comunicazione effettivamente.

- Dimensione e peso minore dato che l'utilizzo di laser consente di avere antenne più piccole, risultando in un peso e volume ridotto per i terminali di comunicazione, rendendoli più semplici da integrare nei satelliti.
- Migliore sicurezza dato che l'ampiezza ridotta del fascio laser riduce al minimo le interferenze e migliora la sicurezza rendendo più difficile l'intercettazione del segnale.
- Basso consumo energetico della tecnologia ottica.

Bisogna però ricordare che ci sono anche degli svantaggi. Infatti, se un singolo piano orbitale con 20 satelliti condivide un gateway, ciascun satellite avrà un capacità bilanciata del 5% di quella di un satellite indipendente.

Per ora la sfida principale rimane quella dei tempi di setup, dato che per stabilire un collegamento è richiesto da qualche secondo fino a decine di secondi [2].

2.2 SEGMENTO DI TERRA

I segmenti di terra includono diverse facilities che gestiscono la rete e forniscono connettività internet ai satelliti. Questi funzionano anche da Ground Station e sono localizzati strategicamente intorno al mondo per fornire copertura a zone remote e con poca connettività a internet. La ground station è connessa all'Internet Service Provider (ISP) tramite fibra [1]. Starlink ha anche preso accordi per installare stazioni di terra in prossimità di datacenter Google, di modo da fornire accesso veloce alle applicazioni e servizi più importanti [7].

I satelliti passano il traffico verso un gateway utilizzando due antenne Phased Array in Ka-band. Ogni gateway dispone in genere di nove antenne, in configurazione 3x3, 4x5 oppure 1x9 [12].

Soltamente otto antenne sono funzionanti, e una è tenuta come scorta. Un gateway può quindi osservare completamente 4 satelliti [12].

Le due antenne paraboliche Ka band combinate forniscono un throughput di circa 20 Gbps quando connesse a un gateway. Ciascun antenna di un gateway ha un massimo di 4x500 MHz canali (2 GHz in totale) in uplink, e 5x250 MHz canali (1.25 GHz in totale) in downlink.

2.2. SEGMENTO DI TERRA



Figura 2.5: Configurazione 3x3 in Turchia [12]



Figura 2.6: Una tipica antenna di gateway [12]

2.3 SEGMENTO UTENTE

Il segmento utente comprende l'area in cui le persone utilizzano i servizi di ricezione Internet tramite il kit che viene fornito e che comprende l'antenna per la trasmissione, il cavo di alimentazione, il router (tranne nella versione mini dell'antenna dove il router è integrato all'antenna) e il cavo di rete per connettere l'antenna al router se quest'ultimo è incluso [1].

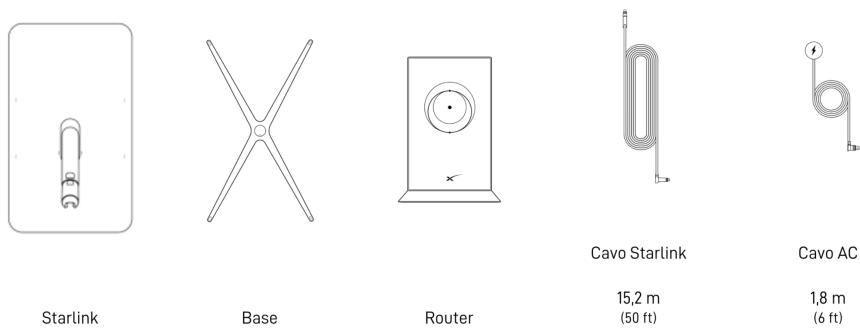


Figura 2.7: Contenuto della confezione del kit "standard actuated" [15]

L'antenna del kit "standard actuated" è un'antenna elettronica phased array, con orientamento motorizzato auto-orientante. L'antenna ha una classificazione ambientale IP54 (Ingress Protection 54) che indica quanto bene un oggetto è protetto rispettivamente dalla polvere e dall'acqua. Il livello 5 indica la protezione dalla polvere, il cui ingresso non è interamente impedito, ma la quantità che entra non è sufficiente per interferire con l'operazione sicura dell'antenna. Invece il livello 4 per la protezione dall'acqua indica che schizzi d'acqua da qualsiasi direzione non hanno effetti dannosi sul funzionamento dell'antenna. I gradi di protezione sono standardizzati dall'International Electrotechnical Commission.

L'antenna consuma in media dai 50 ai 75 W per il suo funzionamento, e anche grazie a questo riesce a sciogliere fino a 40 mm/ora di neve, che è molto utile per le condizioni avverse in cui spesso il servizio Starlink viene utilizzato.

Il router Wi-Fi invece supporta la generazione Wi-Fi 5, che supporta fino a 6.9 Gbps (massimo teorico) a 5 GHz.

3

Antenna

3.1 STRUTTURA GENERALE

Nella parabola (versione 1.0 revisione 2) del kit fornito da Starlink troviamo sul retro dell'antenna una coppia di motori e un cavo ethernet che si collega al router. Questi motori non muovono continuamente la parabola per puntare direttamente al satellite con cui comunica; vengono utilizzati solo durante la configurazione iniziale per orientare l'antenna nella direzione generale corretta. Nel retro dell'antenna troviamo una piastra posteriore strutturale in alluminio e, dall'altro lato, una grande scheda a circuiti stampati (PCB). Su un lato ci sono 640 microchip piccoli e 20 microchip più grandi, disposti in un pattern con tracce che si diramano dai microchip più grandi a quelli più piccoli, insieme a chip aggiuntivi, inclusa la CPU principale e il modulo GPS sul bordo del PCB. Sull'altro lato c'erano circa 1400 cerchi di rame con una griglia di quadrati tra i cerchi. Nel livello successivo c'è uno schema a nido d'ape in gomma con piccoli cerchi di rame intagliati e dietro troviamo un altro schema a nido d'ape e poi la copertura anteriore della parabola. Abbiamo quindi 1280 antenne disposte in un pattern esagonale a nido d'ape, con ciascuna pila di cerchi di rame che rappresenta una singola antenna controllata dai microchip sul PCB. Questo enorme array funziona insieme in quella che è chiamata un'antenna phased array per inviare e ricevere onde elettromagnetiche che vengono direzionate verso e da un satellite Starlink in orbita a 550km di distanza [1].

3.1. STRUTTURA GENERALE

3.1.1 FUNZIONAMENTO DELL'ANTENNA APERTURE COUPLED PATCH

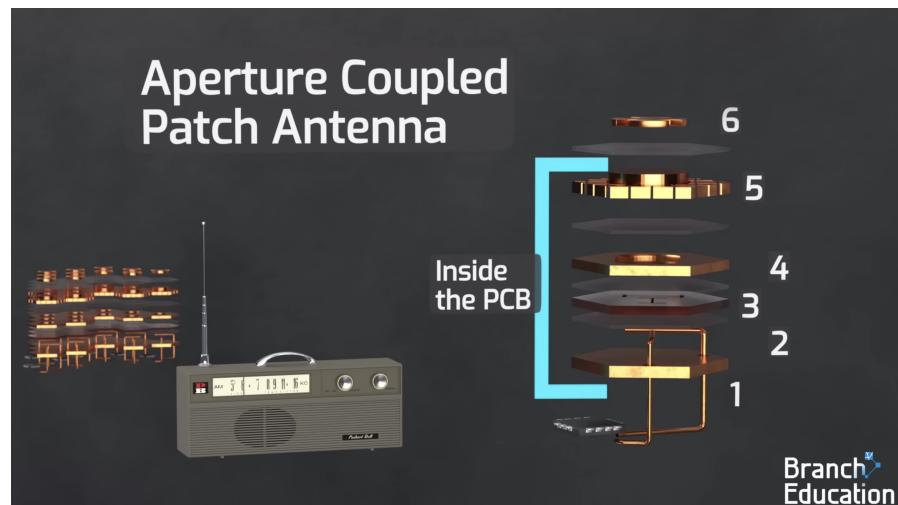


Figura 3.1: Aperture Coupled Patch antenna [1]

Nella figura 3.1 possiamo vedere un'aperture coupled patch antenna, composta di 6 layer, il più dei quali all'interno del PCB. I layer più importanti sono:

1. Linea di alimentazione.
2. Patch radiante che riflette le radiofrequenze.
3. H slot per la polarizzazione. Servono per accoppiare l'energia dalla linea di alimentazione al patch radiante.
4. Isolamento dell'antenna.
5. Bottom antenna patch: trasmettitore a 13 GHz.
6. Top antenna patch: ricevitore a 11.7 GHz.

I pezzi esagonali grigio scuro invece sono isolamento elettrico tra i vari layer [1].

Per facilitare la comprensione del suo funzionamento semplifichiamola rimuovendo per il momento alcuni layer, e vediamo i principi base di come si genera un'onda elettromagnetica che si propaga da quest'antenna.

Per iniziare, sul fondo abbiamo una micro linea di trasmissione elettrica che arriva da uno dei piccoli microchip. Questa linea di trasmissione è solo un filo di rame che termina sotto la pila dell'antenna. Mandiamo una tensione sinusodiale alla frequenza di 12 GHz al filo di alimentazione, quindi con un periodo di 83

picosecondi. Al di sopra del filo di rame di alimentazione abbiamo un cerchio di rame con intagli chiamato patch d'antenna.

Con la corrente continua o alternata a bassa frequenza, non succederebbe molto perché il patch è isolato, ma con un segnale ad alta frequenza la potenza inviata al filo di alimentazione viene accoppiata o inviata al patch. Questo fenomeno avviene perché quando la tensione è al fondo della sua sinusoide, o al minimo, c'è una concentrazione di elettroni spinti verso l'estremità del filo di alimentazione, creando così una zona di carica negativa che corrisponde alla massima tensione negativa. Questa concentrazione di elettroni sulla punta del filo respinge tutti gli elettroni, compresi quelli sulla parte superiore del patch, e di conseguenza questi elettroni vengono spinti verso l'altro lato del patch circolare. In questo modo, un lato del patch diventa carico positivamente, mentre l'altro diventa carico negativamente, creando così campi elettrici tra il patch e il filo di alimentazione.

Tuttavia, quando invertiamo la tensione al filo di rame 41.5 picosecondi dopo, abbiamo una concentrazione di cariche positive, o una mancanza di elettroni all'estremità del filo, e quindi gli elettroni nel patch fluiscano verso l'altro lato. La tensione nel patch è invertita e quindi anche la direzione dei campi elettrici è invertita [1].

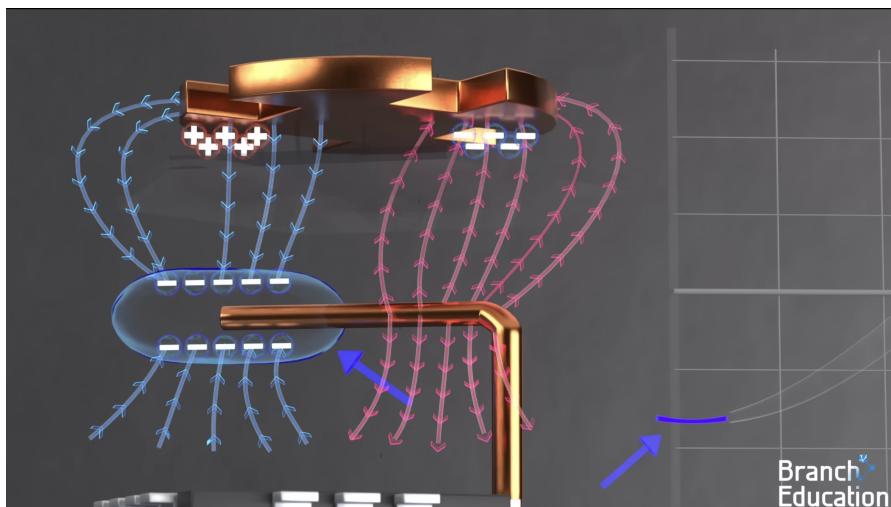


Figura 3.2: Aperture Coupled Patch antenna con un segnale applicato [1]

Poiché la tensione del filo di alimentazione oscilla con un intervallo di 41.5 picosecondi tra un picco e un avvallamento, anche i campi elettrici nel patch oscillatoranno mentre gli elettroni vanno avanti e indietro.

3.1. STRUTTURA GENERALE

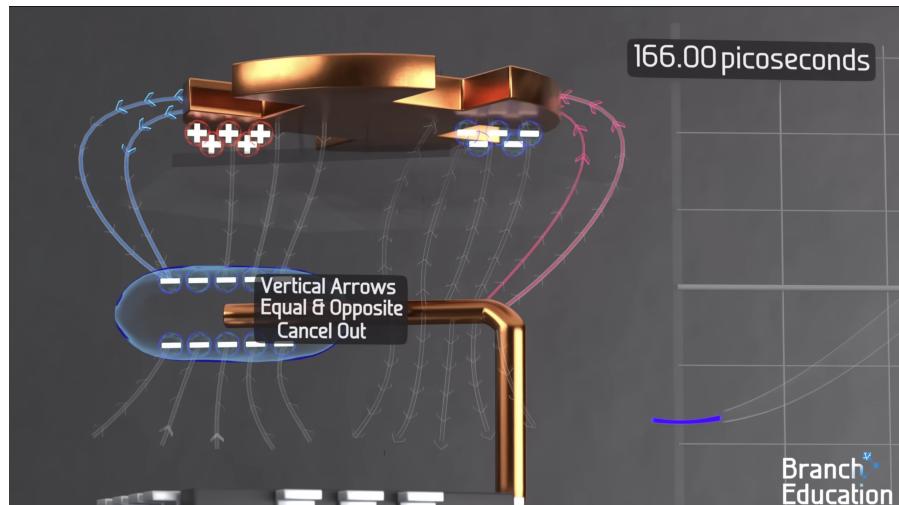


Figura 3.3: Creazione dei campi di frangia in un'Aperture Coupled Patch antenna [1]

Possiamo vedere in figura 3.3 che alcuni di questi vettori di campo elettrico provenienti dal patch sono verticali e, poiché sono opposti, si annullano. Tuttavia, altri campi elettrici sono orizzontali nello stesso piano del patch e sono chiamati campi di frangia. Questi campi di frangia sono nella stessa direzione e quindi si sommano l'uno all'altro, dando luogo a un campo elettrico combinato [1].

Allo stesso tempo, gli elettroni che scorrono da un lato all'altro del disco, che costituiscono una corrente elettrica, generano un campo magnetico con un'intensità e una direzione, o vettore, perpendicolare al vettore del campo elettrico di frangia. Di conseguenza, abbiamo un campo elettrico orientato in un senso e un campo magnetico orientato perpendicolarmente, come si può vedere in figura 3.4 [1].

41.5 picosecondi dopo, quando la tensione sulla linea di alimentazione diventa positiva, e siamo al picco della sinusoide, la tensione e la corrente sono invertite. Quindi il campo elettrico e quello magnetico puntano alla direzione opposta.

3.1.2 EMISSIONE DELLE ONDE ELETTRONAGNETICHE

Creando i campi elettromagnetici oscillanti vengono generate onde elettromagnetiche che viaggiano in direzione perpendicolare al campo elettrico e al campo magnetico. Dato che i due insiemi di campi non sono tutti sullo stesso

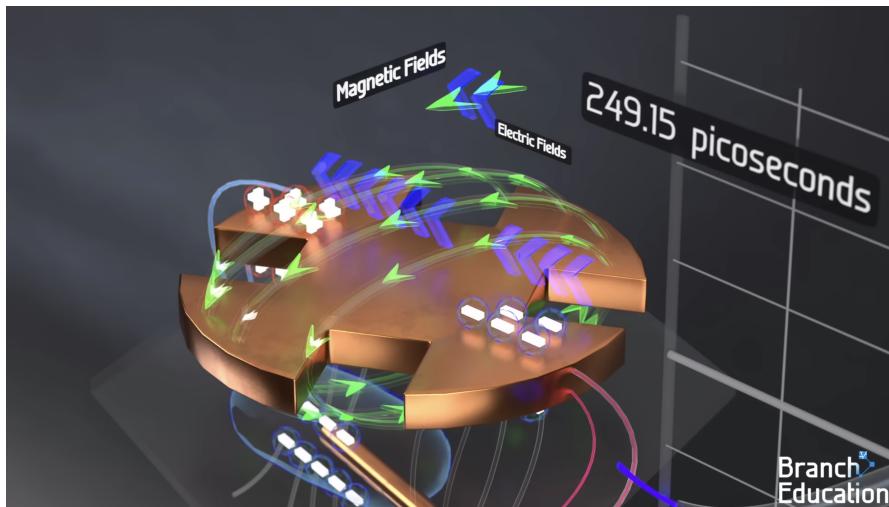


Figura 3.4: Campo elettromagnetico in un'Aperture Coupled Patch antenna [1]

piano, ma sono curvati, l'onda elettromagnetica che si propaga viaggia verso l'esterno in una forma di guscio che si espande.

L'intensità di questi campi è legata direttamente alla tensione che è stata originariamente mandata alla linea di alimentazione alla base dell'antenna. Questo significa che se vogliamo rendere questi campi elettromagnetici più intensi basta aumentare la tensione inviata alla linea di alimentazione.

Per ricevere il segnale basta commutare il microchip dell'antenna, chiamato modulo front-end, che si vede in figura 3.1 da modalità trasmettitore a modalità ricevitore.

Quando un'onda elettromagnetica dal satellite è diretta verso l'antenna, i campi elettromagnetici del segnale in arrivo influenzano gli elettroni nel patch di rame, generando un flusso di elettroni.

Questo segnale ad alta frequenza ricevuto è inviato alla feedline, dove c'è il modulo di front-end che amplifica il segnale. Quindi, queste antenne possono essere usate sia per trasmettere che per ricevere onde elettromagnetiche, ma non allo stesso tempo [1].

3.1.3 BEAMFORMING: COME FORMARE UN FASCIO DI ONDE ELETTRONICHE

La tecnica di combinare la potenza delle 1280 antenne in un array esagonale è chiamato beamforming.

3.1. STRUTTURA GENERALE

Come prima cerchiamo di semplificare il concetto vedendo cosa succede per due antenne affiancate. Come menzionato prima, un'antenna genera un'onda elettromagnetica che si propaga all'esterno a forma di guscio che si espande. In ogni singolo punto dello spazio c'è solo un vettore di campo elettrico con un'intensità e una direzione, quindi i vettori di campo elettrico delle due antenne si combinano assieme in tutti i punti nello spazio. In alcune aree, i campi elettrici delle antenne puntano nella stessa direzione con picchi sovrapposti, e quindi per interferenza costruttiva si sommano. In altri punti invece sono opposti, con un picco e un'avallamento, e quindi si cancellano per interferenza distruttiva.

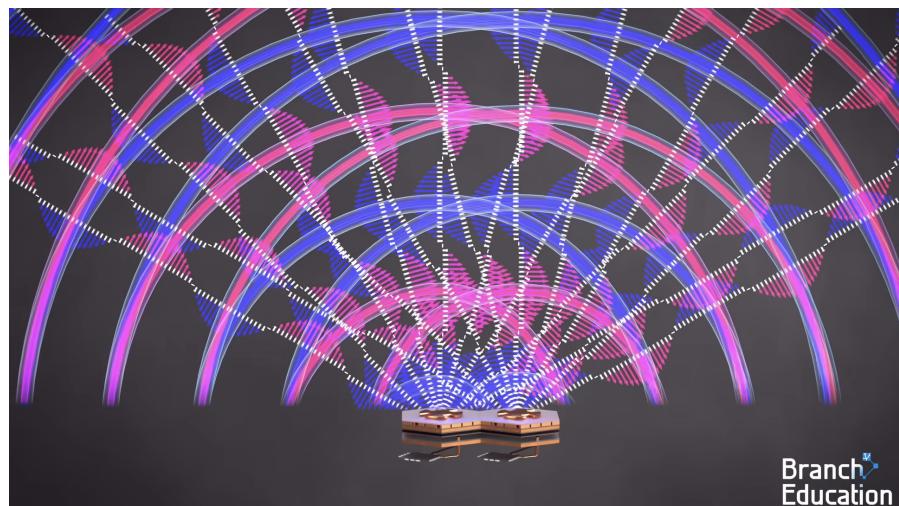


Figura 3.5: Creazione di interferenze in un array di antenne Aperture Coupled Patch [1]

Quando combiniamo ancora più antenne la zona di interferenza costruttiva diventa ancora più focalizzata rispetto a una singola antenna, in quello che viene chiamato fronte del fascio. Così, combinando 1280 antenne, possiamo formare un fascio con un'intensità e una direzionalità tali da raggiungere lo spazio [1].

3.1.4 BEAM STEERING: DIREZIONARE UN FASCIO DI ONDE ELETTROMAGNETICHE

Come menzionato precedentemente dobbiamo direzionare le onde elettromagnetiche per puntare al satellite starlink che viaggia in orbita LEO a 27000 km/h. Usare i motori dell'antenna non è abbastanza preciso e creerebbe stress inutile sui motori. La soluzione è quindi di usare quello che viene chiamato Phased Array Beam Steering.

Torniamo ancora una volta all'esempio delle due antenne. Prima stavamo inviando lo stesso segnale alle due antenne, e quindi queste erano in fase l'una con l'altra. Per fare beam steering invece si invia il segnale alle antenne con una differenza di fase per poterlo angolare. Come risultato i tempi dei picchi e delle valli emesse da un'antenna sono differenti dalle altre. In questo modo le posizioni delle interferenze costruttive sono angolati verso una certa direzione, con interferenze distruttive da tutte le altre parti. Quindi, cambiando continuamente la fase del segnale inviato all'antenna possiamo creare una zona di sweeping di interferenza costruttiva.

Per sapere l'angolo esatto a cui il fascio di onde deve essere indirizzato si usano le coordinate GPS dell'antenna tramite il suo chip GPS, insieme alle posizioni orbitali del satellite Starlink che è conosciuto nel software dell'antenna. Il software calcola l'angolo e lo shift di fase richiesto per ciascuna delle antenne. I risultati dei calcoli del phase shift sono successivamente inviati ai 20 chip più grandi chiamati beamformers, e ciascun beamformer coordina 32 chip più piccoli chiamati moduli di front end, ciascuno dei quali controlla 2 antenne. Ogni pochi microsecondi questi calcoli sono aggiornati e distribuiti in tutto il PCB dell'antenna in modo da orientare perfettamente il segnale verso il satellite. Come risultato, il raggio può essere orientato ovunque in un campo visivo di 100 gradi [1].

4

Invio dei dati al satellite

4.1 MODULAZIONI UTILIZZATE

Per inviare i dati al satellite le informazioni sono codificate nelle onde elettromagnetiche attraverso un processo chiamato modulazione. Tutte le informazioni trasmesse attraverso un mezzo di comunicazione senza fili sono modulate in qualche modo. Il criterio principale per la scelta dello schema di modulazione è basato sulla massimizzazione del data rate e minimizzazione della potenza trasmessa, della larghezza di banda del canale, dell'errore sul simbolo e resistenza alle interferenze.

Le tecniche di modulazione e demodulazione digitale richiedono una maggiore complessità e un elevato livello di integrazione per trasferire grandi quantità di dati e informazioni. Un filtraggio eccessivo per migliorare l'efficienza spettrale può ridurre le interferenze ma aumentare il Bit Error Rate (BER) (Bit Error Rate) a causa della sfocatura dei simboli trasmessi.

Per inviare dati digitali usando una tecnologia analogica, l'emittente genera un segnale portante a una certa frequenza. Per codificare il segnale digitale nella sinusoide sono poi utilizzate le seguenti tecniche:

- Amplitude-shift modulation (keying): varia l'ampiezza (cioè la tensione) del segnale.
- Frequency-shift modulation: due (o più) frequenze vicine alla frequenza portante sono utilizzate.
- Phase-shift modulation: sposta sistematicamente l'onda portante a intervalli uniformemente spaziati.

4.1. MODULAZIONI UTILIZZATE

Oltre alla modulazione i dati vengono trasmessi efficientemente anche utilizzando tecniche di multiplexing. Il multiplexing consente di combinare più segnali in un singolo canale di trasmissione, massimizzando l'uso della banda e migliorando l'efficienza del sistema. Esistono due principali approcci al multiplexing: FDM (Frequency Division Multiplexing) e TDM (Time Division Multiplexing). L'FDM suddivide lo spettro di frequenza in sottocanali, dando a ciascun utente l'utilizzo esclusivo di un sottocanale. Un problema con FDM è che a un utente è data tutta la frequenza, e se non ha dati da inviare la banda è sprecata, dato che non può essere utilizzata da un altro utente. Il TDM invece utilizza il time slicing per dare a ciascun utente l'intera banda, ma solo per una frazione di secondo alla volta. Di nuovo, se l'utente non ha dati da inviare durante il suo timeslice, la banda non è utilizzata, e quindi è sprecata.

La capacità di un satellite Starlink sarà di 20 Gbit/s quando opererà in due polarizzazioni con modulazione 64-Quadrature Amplitude Modulation (QAM). Ad oggi la rete può usare solo una polarizzazione. Per lavorare con la 64-QAM è necessario avere un Signal to Noise Ratio (SNR) di più di 17dB. Al momento questo parametro al terminale UT-1 è tra gli 11 e i 12.5 dB, che corrisponde a una 16-32Amplitude and Phase Shift Keying (APSK) e ha un'efficienza spettrale di 4.5 bit/s/Hz al massimo. Le possibili efficienze spettrali per Starlink sono:

Modulation	Code rate	Spectral efficiency bit/s/Hz
QPSK	0.5	0.989
8PSK	0.75	2.228
8PSK	0.833	2.479
16APSK	0.666	2.637
16APSK	0.75	2.967
32APSK	0.9	4.453
64QAM	0.772	4.5234
64QAM	0.873	5.1152
64QAM	0.948	5.5547

Tabella 4.1: Efficienza spettrale di Starlink [13]

Link budget La potenza ricevuta al terminale utente è data da:

$$P_{rx} = P_{tx} + G_{tx} + G_{rx} - L_{tx} - L_{rx} - L_{atm} - L_p \quad (4.1)$$

In questa equazione, P_{tx} è la potenza del trasmettitore, G_{tx} e G_{rx} sono i guadagni del trasmettitore e del ricevitore, L_{tx} e L_{rx} sono le perdite ai trasmettitori e ricevitori, L_{atm} è la perdita atmosferica, e L_p è il path loss introdotto dalla separazione tra il trasmettitore e il ricevitore.

La perdita atmosferica L_{atm} è dipendente dalla banda di frequenza e pressione atmosferica P_{atm} . Per la Ku/Ka-band $L_{atm} = 0.97dB/km$ in media.

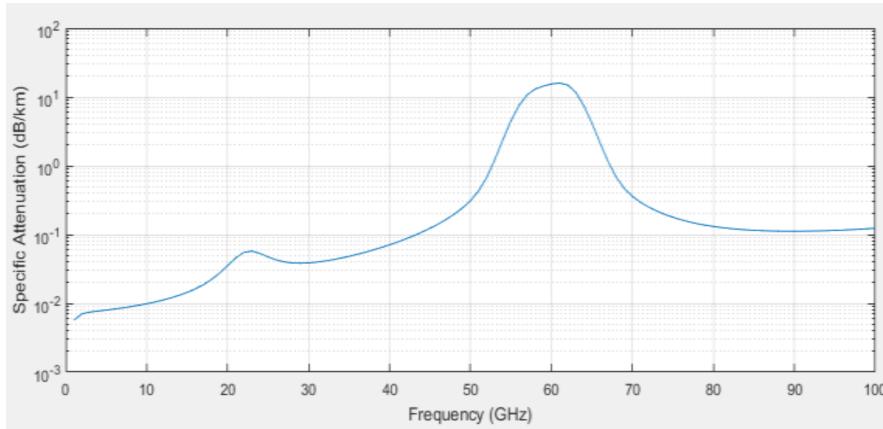


Figura 4.1: Simulazione delle perdite atmosferiche

Osserviamo in figura 4.1 un picco del parametro L_{atm} a 60 GHz. Per ridurre l'influenza delle perdite atmosferiche è preferibile usare i range di frequenza fino a 53 GHz, che corrisponde al piano di frequenze proposto da SpaceX (tabella 4.2). Per la trasmissione in uplink si usano le frequenze 14-52.4 GHz e per la trasmissione in downlink le frequenze 10.7-42.5 GHz. Nella tabella 4.2 possiamo anche vedere i tipi di modulazione. Il tipo di modulazione può cambiare da Binary Phase Shift Keying (BPSK) a 64-QAM.

Esiste un trade-off tra la semplicità al ricevitore di un segnale facilmente demodulabile e l'efficienza di quel segnale. Due delle efficienze di maggior interesse nei sistemi di comunicazione satellitari sono l'efficienza spettrale e l'efficienza energetica.

Efficienza spettrale L'efficienza spettrale si riferisce al rapporto tra la velocità dei dati e la larghezza di banda del segnale, che misura quanti bit al secondo possono essere trasmessi per Hertz di larghezza di banda (bps/Hz). Secondo il teorema della larghezza di banda minima di Nyquist, è possibile trasmettere fino a 2 bps/Hz in banda base senza codifica. I sistemi ibridi fase-ampiezza a più livelli o sistemi M-ari possono raggiungere efficienze spettrali ancora più

4.1. MODULAZIONI UTILIZZATE

elevate a costo di una maggiore complessità. Tuttavia, bisogna comunque tenere presente che la velocità massima dei dati senza errori di questi sistemi è in ultima analisi limitata dal rapporto segnale/rumore (SNR), come descritto dal teorema della capacità del canale di Shannon [3].

Efficienza energetica L'efficienza energetica è il rapporto tra la velocità dei dati e la potenza necessaria per trasmettere i dati senza errori. Nei sistemi reali, la potenza richiesta dipende anche da fattori quali le figure di rumore, i guadagni dell'antenna e la distanza tra trasmettitore e ricevitore. Per effettuare confronti relativi, un metodo semplice consiste nel confrontare l'SNR richiesto per ottenere lo stesso tasso di errore di bit (BER). Questo approccio consente di confrontare sistemi che sono identici in termini di figura di rumore, perdita di percorso e altri fattori ma differiscono nella modulazione. La differenza nell'SNR richiesto rivela le prestazioni relative di ciascun tipo di modulazione [3].

Caratteristica	Uplink	Downlink
Frequenza (GHz)	14.0-14.5	10.7-12.7
	27.5-29.1	17.8-18.6
	29.5-30.0	18.8-19.3
	47.2-52.4	37.5-42.5
Tipo di modulazione	BPSK, MQAM	OQPSK, MQAM

Tabella 4.2: Path loss nello spazio aperto in dB (L_p) [13].

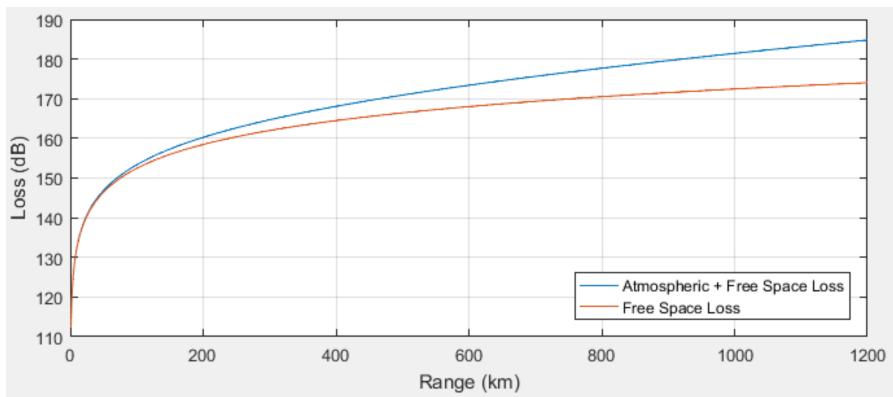


Figura 4.2: Path loss nello spazio libero e perdita atmosferica

Il path loss nello spazio libero è il contributore principale alla perdita di potenza come si vede in figura 4.2. Alle altitudini calcolate per i satelliti Starlink,

questo valore è di 160-175 dB. La perdita totale dal path loss nello spazio libero e le perdite atmosferiche sono 165-185 dB.

I risultati della modellazione e del calcolo della dipendenza della potenza ricevuta dal terminale utente dall'altezza dell'orbita del satellite per varie frequenze (da 10 a 50 GHz) sono illustrati nella figura 4.3.

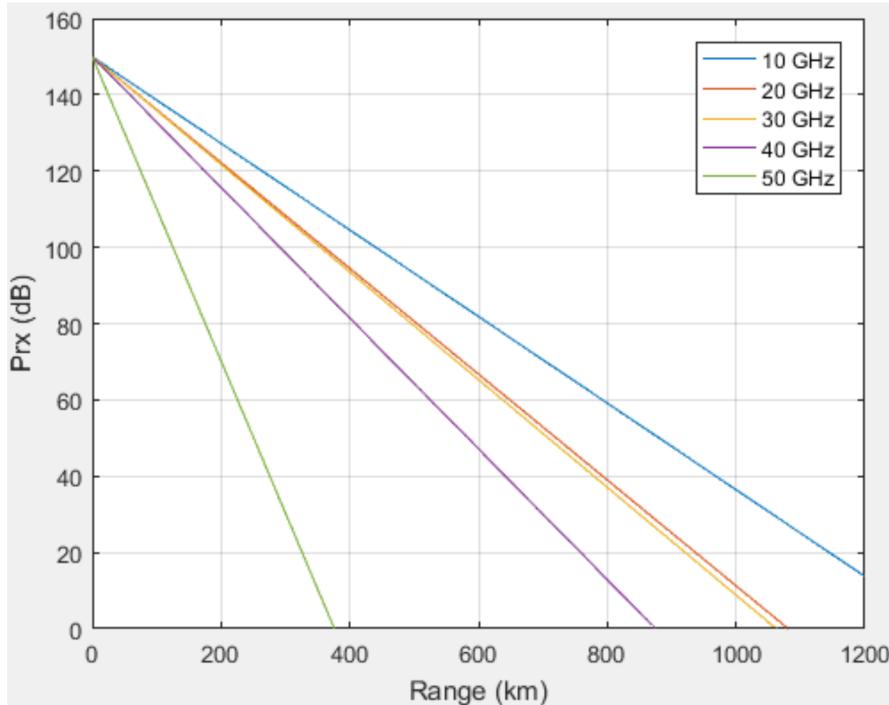


Figura 4.3: Link budget senza ECC

Dalla figura 4.3 si può vedere che il valore più alto della potenza del segnale è 150 dB. Finchè il segnale passa attraverso l'atmosfera gradualmente viene attenuato. L'attenuazione avviene anche sui dispositivi ricevitori e trasmettitori. Il grado di attenuazione dipende da molti parametri e limita l'altezza dell'orbita del satellite.

È consuetudine utilizzare un codice a correzione di errore per aumentare l'immunità al rumore dei sistemi. In questo caso, utilizziamo un codice a correzione di errore per aumentare il link budget.

Aggiungiamo CG, guadagno di codifica dovuto al codice a correzione d'errore (ECC), all'equazione (4.1) che diventa quindi:

$$P_{rx} = P_{tx} + G_{tx} + G_{rx} - L_{tx} - L_{rx} - L_{atm} - L_p + CG \quad (4.2)$$

4.1. MODULAZIONI UTILIZZATE

I risultati della modellazione e calcolo della dipendenza della potenza ricevuta al terminale utente all'altezza dell'orbita del satellite per frequenze diverse (dai 10 ai 50 GHz), considerando l'uso di un codice di correzione di errore con un guadagno di codice di 10 dB sono mostrate in figura 4.4.

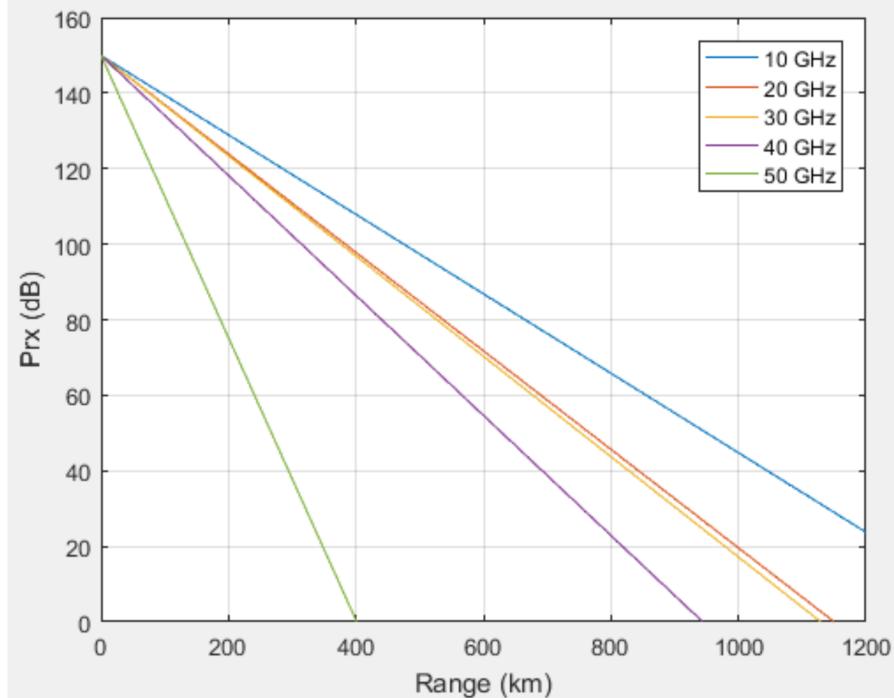


Figura 4.4: Link budget con ECC

Per assicurare la minima probabilità d'errore è necessario avere un margine del SNR al ricevitore, che dipende dal tipo di modulazione. Dalla figura 4.4 possiamo vedere che ad alte frequenze l'altezza dell'orbita è limitata a 340 km. Il lancio della maggior parte dei satelliti è pianificata a quest'altezza. Per frequenze più basse, possono essere utilizzate orbite più alte a 550 km e 1110 km [13].

4.1.1 BINARY PHASE SHIFT KEYING (BPSK)

BPSK è la forma più semplice di phase shift keying (Phase Shift Keying (PSK)). Utilizza due fasi, che sono separate da 180° e quindi può essere anche chiamata 2-PSK. Non importa particolarmente dove i punti sono posizionati nella costellazione, e in figura 4.5 sono posizionati sull'asse dei reali, rispettivamente a 0° e 180° . La costellazione è la più robusta di tutte le PSK, ma può solo

modulare 1 bit/simbolo e non è quindi adatta per applicazioni ad alta velocità di trasmissione dati.

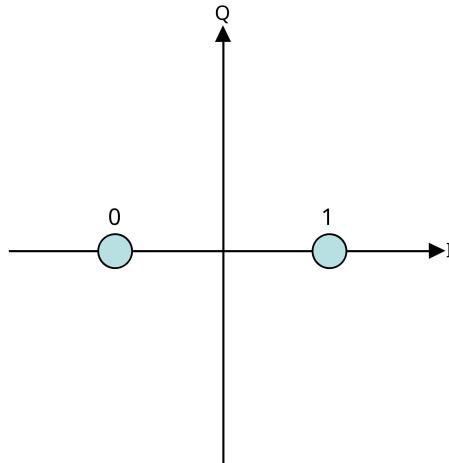


Figura 4.5: Diagramma per la costellazione BPSK

La forma generale per la BPSK segue l'equazione:

$$s_n(t) = \sqrt{\frac{2E_b}{T_b}} \cos(2\pi f t + \pi(1 - n)) \quad , n = 0, 1$$

. Questo dà due fasi: 0 e π .

Il bit error rate (BER) della BPSK sotto ipotesi di rumore additivo Gaussiano bianco (Additive White Gaussian Noise (AWGN)) può essere calcolata come:
 $P_b = Q(\sqrt{\frac{2E_b}{N_0}})$.

Per la BPSK, probabilità di errore sul bit è espressa come: $P_{\text{bit}} = \frac{1}{2} \operatorname{erfc}(\sqrt{\frac{E_b}{N_0}})$.

4.1.2 QUADRATURE PHASE SHIFT KEYING (QPSK)

A volte viene chiamata anche 4-PSK, o 4-QAM (anche se i concetti alla base sono diversi le onde radio risultanti sono esattamente le stesse). La Quadrature Phase Shift Keying (QPSK) utilizza quattro punti sul diagramma delle costellazioni, equispaziate attorno a un cerchio. Con quattro fasi, QPSK può codificare due bit per simbolo, utilizzando la codifica di Gray per minimizzare il bit error rate (BER).

Si può anche utilizzare una QPSK per raddoppiare il data rate rispetto a una BPSK utilizzando la stessa banda, oppure per mantenere lo stesso data rate di

4.1. MODULAZIONI UTILIZZATE

una BPSK ma dimezzando la banda richiesta. Nel secondo caso, il BER di una QPSK è esattamente lo stesso BER di una BPSK.

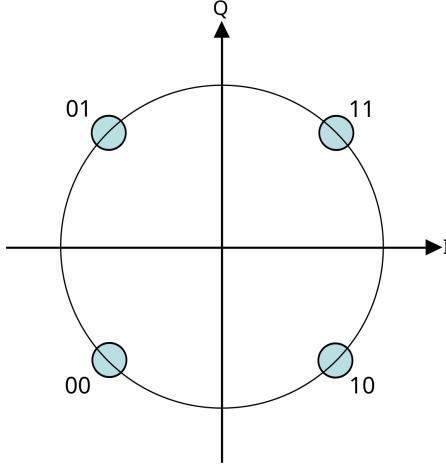


Figura 4.6: Diagramma per la costellazione QPSK

L'implementazione di una QPSK è più generale di quella di una BPSK. L'equazione dei punti della costellazione è:

$$s_n(t) = \sqrt{\frac{2E_s}{T_s}} \cos(2\pi f_c t + (2n-1)\frac{\pi}{4}) \quad , n = 1, 2, 3, 4$$

Da questa formula otteniamo le fasi: $\frac{\pi}{4}, \frac{3\pi}{4}, \frac{5\pi}{4}, \frac{7\pi}{4}$.

Questo risulta in un segnale bidimensionale con base ortonormale:

$$\phi_1(t) = \sqrt{\frac{2}{T_s}} \cos(2\pi f_c t) \quad , \phi_2(t) = \sqrt{\frac{2}{T_s}} \sin(2\pi f_c t)$$

. La prima componente della base viene utilizzata come fase del segnale, e la seconda componente come quadratura. Quindi, i segnali della costellazione corrispondono ai 4 punti $(\pm\sqrt{\frac{E_s}{2}}, \pm\sqrt{\frac{E_s}{2}})$. I fattori di $\frac{1}{2}$ indicano che la potenza totale è distribuita equamente tra le due portanti.

Comparare i segnali della base con quelli della BPSK mostra chiaramente come la QPSK può essere vista come due segnali BPSK indipendenti.

Anche se la QPSK può essere vista come una modulazione quaternaria, è più semplice vederla come due portanti in quadratura modulate indipendentemente. Con questa interpretazione, i bit pari (o dispari) vengono utilizzati per modulare la componente in fase della portante, mentre i bit dispari (o pari) ven-

gono utilizzati per modulare la componente in quadratura-fase della portante. BPSK viene utilizzato su entrambe le portanti e possono essere demodulate indipendentemente.

Come risultato, la probabilità di errore della QPSK è la stessa della BPSK, cioè: $P_b = Q(\sqrt{\frac{2E_b}{N_0}})$

La differenza è che, per raggiungere la stessa probabilità di errore sul bit della BPSK, la QPSK utilizza il doppio della potenza (dato che due bit sono trasmessi simultaneamente).

La probabilità di errore sul simbolo è data da:

$$P_s = 1 - (1 - P_b)^2 = 2Q(\sqrt{\frac{E_s}{N_0}}) - [Q(\sqrt{\frac{E_s}{N_0}})]^2$$

Se il rapporto segnale rumore è alto la probabilità di errore sul simbolo può essere approssimata come:

$$P_s \approx 2Q(\sqrt{\frac{E_s}{N_0}})$$

OFFSET QUADRATURE PHASE SHIFT KEYING (OQPSK)

Starlink utilizza però la Offset Quadrature Phase Shift Keying (OQPSK), che è una variante della modulazione phase-shift keying che utilizza quattro diversi valori di fase da trasmettere. Prendere quattro valori di fase alla volta per costruire un simbolo QPSK può consentire alla fase del segnale di saltare fino a 180° alla volta. Quando il segnale è filtrato passa-basso, questi sfasamenti determinano grandi fluttuazioni di ampiezza, una proprietà non desiderabile nei sistemi di comunicazione. Se compensiamo la temporizzazione dei bit pari e dispari di un periodo di un bit, o mezzo periodo di simbolo, le componenti in fase e in quadratura non cambieranno mai contemporaneamente. Nel diagramma della costellazione in figura 4.7, si può vedere che questo limiterà lo sfasamento a non più di 90° alla volta. Ciò produce fluttuazioni di ampiezza molto inferiori rispetto al QPSK non offset e talvolta è preferito nella pratica.

4.1.3 QUADRATURE AMPLITUDE MODULATION (QAM)

La modulazione QAM trasmette segnali modulando le ampiezze di due onde portanti, utilizzando lo schema di modulazione digitale amplitude-shift keying (ASK) o lo schema di modulazione analogica amplitude modulation (AM). Le

4.1. MODULAZIONI UTILIZZATE

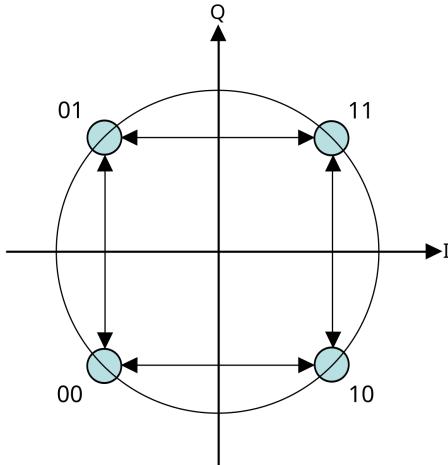


Figura 4.7: Diagramma per la costellazione OQPSK

due onde portanti hanno la stessa frequenza e sono fuori fase tra loro di 90° . Il segnale trasmesso è creato sommando le due onde portanti tra di loro. Al ricevitore, le due onde possono essere coerentemente demodulate grazie alla loro ortogonalità. Nella QAM, i punti della costellazione sono distribuiti in una griglia quadrata con spaziatura orizzontale e verticale uguale.

Utilizzando una costellazione di ordine superiore è possibile trasmettere più bit per simbolo. Però, se l'energia media della costellazione è la stessa, i punti devono essere più vicini tra di loro e quindi più suscettibili al rumore. Questo risulta in un BER più alto, e quindi costellazioni di ordine superiore possono fornire dati in modo meno affidabile rispetto alle costellazioni di ordine inferiore, con un'energia media costante. Utilizzare QAM di ordine più alto senza aumentare il BER richiede un più alto SNR, che si ottiene aumentando l'energia del segnale, riducendo il rumore, o facendo entrambe le cose.

Se sono richieste velocità di trasmissione dati superiori a quelle offerte da 8-PSK, è più conveniente passare a QAM poiché consente di ottenere una distanza maggiore tra i punti adiacenti nel piano complesso distribuendo i punti in modo più uniforme. Il fattore che complica le cose è che i punti non sono più tutti alla stessa ampiezza e quindi il demodulatore deve identificare correttamente sia la fase che l'ampiezza, e non solo la fase.

4.2 DIREZIONAMENTO DEL TRAFFICO

Starlink direziona il traffico dai terminali utenti alle ground station in un processo a due step.

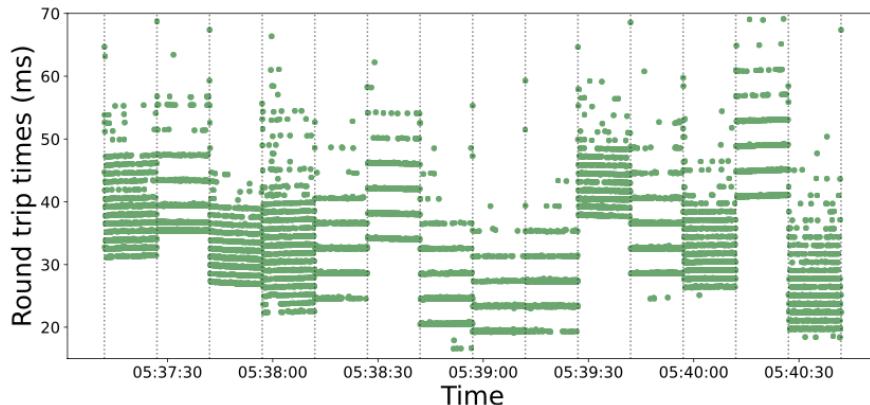


Figura 4.8: RTT misurato da un terminale in Europa [17]

Come prima cosa un controller globale di rete, che alloca i satelliti ai terminali degli utenti basandosi su fattori quali il carico (inteso come banda del satellite occupata da altri utenti), le condizioni geospaziali (principalmente visibilità del satellite dal terminale utente e condizioni atmosferiche), e carica del satellite. Da come si può vedere in figura 4.8 i cambiamenti di latenza misurati avvengono ogni 15 secondi, e quindi le allocazioni vengono fatte ogni 15 secondi.

Come seconda cosa c'è un controller nel satellite, che pianifica i flussi dai terminali utente assegnati a un satellite specifico. Questo si può notare dalla presenza di bande di latenza parallele negli intervalli di 15 secondi di allocazione dei terminali al satellite [17] [5].

Misure successive hanno rivelato che il servizio ha una velocità di download mediana di circa 120 Mbps in download, con picchi di 370 Mbps e minimi di 10 Mbps, e 15 Mbps di capacità in upload, con varianza tra i 5 Mbps e i 50 Mbps, come si può vedere in figura 4.9 [5].

Varianti tradizionali del Transmission Control Protocol (TCP), come Reno, faticano nell'ambiente delle comunicazioni satellitari, dato che utilizzano un'inflazione lineare della finestra di invio mentre non ci sono perdite, e dimezza la sua dimensione come risposta al packet loss. Varianti moderne come CUBIC hanno performance migliori grazie al Selective Acknowledgement (SACK), che gli permette di differenziare packet loss isolati da una congestione di rete, e utilizza un "window inflation rate" variabile che tenta di stabilizzare il tasso di

4.2. DIREZIONAMENTO DEL TRAFFICO

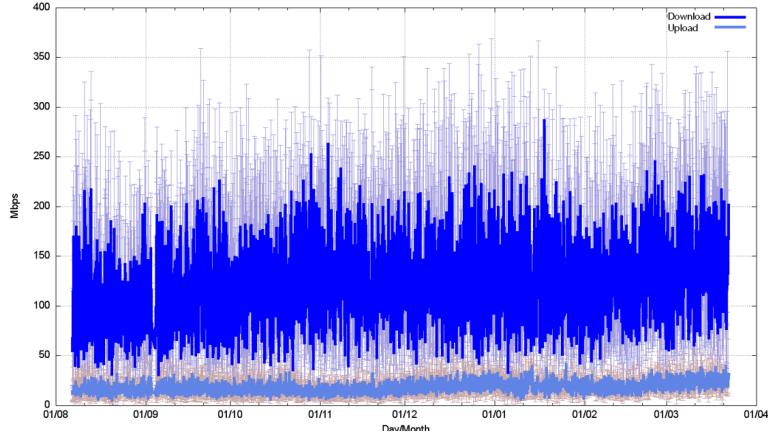


Figura 4.9: Performance misurate da agosto 2023 a marzo 2024

invio a un livello subito sotto la costruzione delle code di rete (che porta poi al packet loss).

In termini generali c’è un piccolo insieme di ipotesi comuni sulle caratteristiche del percorso di rete per questi algoritmi di controllo TCP.

- Esiste una capacità massima stabile del percorso, dove il termine stabilità descrive una situazione in cui la capacità del percorso disponibile è relativamente costante su diversi intervalli di tempo di andata e ritorno (RTT).
- La quantità di jitter (variazione nel ritardo end-to-end) è bassa in proporzione all’RTT.
- Il tasso medio di perdita di pacchetti è basso. Nel caso di algoritmi di controllo TCP basati sulla perdita di pacchetti, la perdita di pacchetti è generalmente interpretata dall’algoritmo come un segnale che i buffer della rete si sono riempiti e la perdita è un’indicazione di buffer overflow.

Ovviamente, come abbiamo notato, le prime due condizioni non valgono necessariamente per i percorsi end-to-end che includono un componente Starlink. Anche il profilo di perdita è diverso. Esiste la possibilità di una perdita di pacchetti indotta dalla congestione, come nel caso di qualsiasi mezzo a commutazione di pacchetto non sincrono, ma c’è una componente di perdita aggiuntiva che può verificarsi durante il trasferimento satellitare e un’ulteriore componente di perdita che può essere causata da altri problemi causati al segnale radio.

Il TCP in genere tende a reagire a tali ambienti utilizzando scelte conservative.

Anche il verificarsi di una perdita di pacchetti non basata sulla congestione può compromettere le prestazioni TCP. Conventionalmente, la perdita indurrà il mittente a ridurre rapidamente la sua finestra di invio, sulla base del fatto

che se questa perdita è causata da un overflow del buffer di rete, il mittente deve consentire a questi buffer di svuotarsi e quindi riprenderà a inviare a una velocità inferiore, il che dovrebbe ripristinare la coerenza del ciclo di controllo del feedback.

BBR, un algoritmo di controllo di congestione sviluppato da Google, ha dimostrato performance promettenti su Starlink mantenendo il tasso di invio anche durante la perdita di pacchetti. L'algoritmo stima il prodotto bandaritardo del percorso e aggiusta i tassi di invio basandosi sui cambiamenti di latenza. Il problema di questo algoritmo è che la sua richiesta aggressiva di risorse può affamare le altre sessioni TCP [5].

4.2.1 IDENTIFICAZIONI DELLE ALLOCAZIONI DEL SATELLITE

Per studiare l'algoritmo di scheduling, i ricercatori hanno dovuto identificare a quale satellite si connettevano i terminali utente. Usando le mappe di ostruzione fornite dall'applicazione per smartphone di Starlink hanno usato una nuova tecnica per trovare la traiettoria dei satelliti a cui un terminale si è connesso di recente. Il processo è sviluppato come segue:

1. Estrarre le mappe di ostruzione 2D ogni 15 secondi usando `starlink-grpc-tools` (che è una libreria per eseguire comandi su altri computer come se fossero eseguiti in locale) e ottenendo le posizioni dei satelliti disponibili pubblicamente.
2. Allineare le mappe 2D con le mappe 3D nell'app di starlink per determinare i parametri delle mappe 2D, come centro, raggio, e la rappresentazione degli angoli di elevazione e azimuth.
3. Isolare la traiettoria del satellite connesso durante uno slot di 15 secondi specifico facendo delle considerazioni sulle mappe di ostruzione dallo slot precedente e quello attuale.
4. Identificare il satellite che serve il terminale utente comparando le traiettorie estratte con la posizione calcolata dei satelliti visibili usando la misura di distanza Dynamic Time Warping, che è un modo di confrontare due sequenze temporali che non sono perfettamente sincronizzate.

4.2.2 CARATTERISTICHE E PREFERENZE DELLO SCHEDULER GLOBALE

Le analisi dei satelliti allocati hanno rivelato diverse preferenze dello scheduler globale. Si possono individuare tre fattori determinanti per la scelta:

- Posizione del satellite: lo scheduler preferisce satelliti con angoli di elevazione più alti, con la mediana dei satelliti selezionati a 22.9 gradi più alta di quelli non selezionati [17]. Lo scheduler ha anche una preferenza per i satelliti a nord del terminale utente. Questo probabilmente è dovuto alla zona di esclusione dell'International Telecommunication Union per le orbite geostazionarie e considerazioni di efficienza energetica, dato che i satelliti con un angolo di elevazione più alto hanno bisogno di meno energia per la comunicazione [17].
- Data di lancio del satellite: lo scheduler dà priorità ai satelliti più nuovi, infatti la probabilità che un satellite sia selezionato aumenta all'aumentare della sua data di lancio. Questa preferenza potrebbe essere legata al mantenimento di una copertura stabile della costellazione, dato che i satelliti più vecchi stanno raggiungendo la fine del loro ciclo di vita.
- Stato di illuminazione: lo scheduler favorisce i satelliti illuminati dal sole, scegliendoli il 72.3% delle volte quando sono disponibili sia satelliti illuminati che non. I satelliti non illuminati sono selezionati solo quando rappresentano almeno il 35% dei satelliti disponibili. La scelta sembra comunque guidata dal fatto che il loro angolo di elevazione sia maggiore di quelli illuminati, probabilmente per risparmiare energia [17].

4.3 COMPARAZIONE DELLA STRUTTURA DEL SEGNALE CON SISTEMI TERRESTRI OFDM

La struttura del segnale inviato da Starlink utilizza Orthogonal Frequency-Division Multiplexing (OFDM), una scelta popolare per i sistemi di comunicazione wireless, come Wi-Fi e LTE. Tuttavia, il progetto di starlink differisce dai sistemi usati sulla terra per diversi aspetti chiave, che riflettono le caratteristiche uniche del canale di comunicazione spazio-terra e gli obiettivi di Starlink.

Layout di canale A differenza dei sistemi terrestri dove la larghezza di banda e gli schemi di duplexing variano a livello regionale, Starlink impiega una struttura coerente per il downlink in banda Ku, con otto canali da 240 MHz separati da bande di guardia da 10 MHz. Questa ampia banda di guardia consente di attivare più canali contemporaneamente all'interno di una cella di servizio e riduce al minimo le interferenze tra celle adiacenti. In questo modo si riduce potenzialmente l'efficienza spettrale, ma si migliora l'affidabilità [6].

Layout dei frame I frame inviati da starlink, con un periodo di 1/750 secondi, seguono un layout consistente con un'alta proporzione di sequenze di sincronizzazione; la PSS, SSS, CM1SS e CSS. Questa enfasi sulla sincronizzazione, superiore a quella dell'LTE e di altri sistemi terrestri, consente un'accurata equalizzazione del canale e stima dell'effetto Doppler, migliorando potenzialmente l'affidabilità della comunicazione e consentendo un doppio uso per il PNT (Positioning Navigation e Timing) [6].

Sequenze di sincronizzazione L'utilizzo di sequenze di sincronizzazione multiple per frame, includendo il PSS m-sequence-based e la 4-QAM-modulated SSS, lo distingue dai tradizionali sistemi terrestri. L'utilizzo di queste sequenze di sincronizzazione e la scelta di un numero moderato di sottoportatori semplificano l'elaborazione del segnale e garantiscono una sincronizzazione robusta anche in condizioni difficili [6].

Efficienza e margini di design La struttura del segnale Starlink prioritizza l'affidabilità. L'efficiente occupazione dei simboli OFDM sfrutta il basso ritardo del canale LEO-terra. Le ampie bande di guardia e l'elevata occupazione dei frame, pur riducendo l'efficienza spettrale, migliorano la mitigazione delle interferenze e la precisione della sincronizzazione. La scelta di un numero relativamente basso di sottoportanti ($N = 1024$) indica un design che prioritizza la robustezza piuttosto che massimizzare il throughput teorico [6].

Bibliografia

- [1] Branch Education. *How does Starlink Satellite Internet Work?* Ago. 2022. URL: <https://www.youtube.com/watch?v=qs2QcycggWU>.
- [2] Aizaz U. Chaudhry e Halim Yanikomeroglu. «Laser Intersatellite Links in a Starlink Constellation: A Classification and Analysis». In: *IEEE Vehicular Technology Magazine* 16.2 (giu. 2021), pp. 48–56. ISSN: 1556-6072, 1556-6080. DOI: [10.1109/MVT.2021.3063706](https://doi.org/10.1109/MVT.2021.3063706). URL: <https://ieeexplore.ieee.org/document/9393372/> (visitato il 03/10/2024).
- [3] Don K. Lefevre. *A power-efficient BPSK communications system for small satellites*. 1989.
- [4] Eric Berger. *Analyst on Starlink's rapid rise: "Nothing short of mind-blowing"*. Mag. 2024. URL: <https://arstechnica.com/space/2024/05/just-5-years-after-its-first-launch-the-starlink-constellation-is-profitable/>.
- [5] Geoff Huston. *A transport protocol's view of Starlink*. Mag. 2024. URL: <https://blog.apnic.net/2024/05/17/a-transport-protocols-view-of-starlink/>.
- [6] Todd E. Humphreys et al. «Signal Structure of the Starlink Ku-Band Downlink». In: *IEEE Transactions on Aerospace and Electronic Systems* (2023), pp. 1–16. ISSN: 0018-9251, 1557-9603, 2371-9877. DOI: [10.1109/TAES.2023.3268610](https://doi.org/10.1109/TAES.2023.3268610). URL: <https://ieeexplore.ieee.org/document/10107477/> (visitato il 03/10/2024).
- [7] Jason Rainbow. «Starlink teams up with Google for ground infrastructure». In: (mag. 2021). URL: <https://spacenews.com/starlink-teams-up-with-google-for-ground-infrastructure/>.
- [8] Jonathan McDowell. *Starlink Launch Statistics*. URL: <https://planet4589.org/space/con/star/stats.html>.

BIBLIOGRAFIA

- [9] Jose Del Rosario. *NSR Reports China's Ambitious Constellation of 300 Small Satellites in LEO*. Mar. 2018. url: <http://www.satnews.com/story.php?number=257303683>.
- [10] Makena Young e Akhil Thadani. *Low Orbit, High Stakes All-In on the LEO Broadband Competition*. Dic. 2022.
- [11] Michael Baylor. *With Block 5, SpaceX to increase launch cadence and lower prices*. Mag. 2018. url: <https://www.nasaspacesflight.com/2018/05/block-5-spacex-increase-launch-cadence-lower-prices/>.
- [12] Mike Puchol. *Modeling Starlink capacity*. Ott. 2022. url: <https://mikepuchol.com/modeling-starlink-capacity-843b2387f501>.
- [13] Denys Rozenvasser e Kateryna Shulakova. *Estimation of the Starlink Global Satellite System Capacity*. en. Artwork Size: 1 Online-Ressource (6 Seiten) Pages: 1 Online-Ressource (6 Seiten). 2023. doi: [10.25673/101912](https://doi.org/10.25673/101912). url: <https://opendata.uni-halle.de//handle/1981185920/103863> (visitato il 03/10/2024).
- [14] SpaceX. *Astronomy Discussion with National Academy of Sciences*. Apr. 2020. url: <https://web.archive.org/web/20210516183544/https://www.spacex.com/updates/starlink-update-04-28-2020/index.html>.
- [15] Starlink. *Specifiche*. url: <https://www.starlink.com/specifications>.
- [16] Starlink. *Starlink is connecting more than 4M people with high-speed internet*. url: <https://x.com/Starlink/status/1839424733198344617>.
- [17] Hammas Bin Tanveer et al. *Making Sense of Constellations: Methodologies for Understanding Starlink's Scheduling Algorithms*. arXiv:2307.00402 [cs]. Lug. 2023. url: <http://arxiv.org/abs/2307.00402> (visitato il 19/10/2024).
- [18] Techplayon. *SpaceX - Starlink System Architecture for Internet*. Gen. 2024. url: <https://www.techplayon.com/starlink-system-architecture/>.
- [19] Thomas G. Roberts. *Popular Orbits 101*. Giu. 2022. url: <https://aerospace.csis.org/aerospace101/earth-orbit-101/>.