# ドローンを用いた長距離伝搬波の受信電力3次元測定法

浅村 彩<sup>†</sup> 水田 栄一<sup>†</sup> 川邊 泉<sup>†</sup> 杉薗 光太朗<sup>†</sup> 川畑 広文<sup>†</sup> 瀬在 俊浩<sup>†</sup> 砂見 幸之<sup>†</sup>

福島 幹雄<sup>‡</sup> 笹生 拓児<sup>‡</sup>

\* 宇宙航空研究開発機構 〒305-8505 茨城県つくば市千現 2-1-1

‡株式会社ドルフィンシステム 〒171-0014 東京都豊島区 2-45-1 アークシティ池袋 601

E-mail: † asamura.aya@jaxa.jp

あらまし 産業用ドローンに、広角の小型パラボラアンテナ、超小型の受信機、高精度測位受信機を搭載して飛 行させることで長距離伝搬波の受信電力を 3 次元的に測定把握する方法を確立したためその結果を報告する。従 来のハイトパターン計測では把握できなかった連続的、立体的な電力の分布を把握できることが分かった。

キーワード ハイトパターン、ソフトウェア無線機、ドローン、小型パラボラアンテナ、ロケット

# 3D Measurement Method by Using a Drone for RSSI with a Long-Range **Propagation**

Aya ASAMURA<sup>†</sup> Eiichi MIZUTA<sup>†</sup> Izumi KAWABE<sup>†</sup> Kohtaroh SUGIZONO<sup>†</sup> Hirofumi KAWABATA<sup>†</sup> Toshihiro SEZAI<sup>†</sup> Koji SUNAMI<sup>†</sup> Mikio FUKUSHIMA<sup>‡</sup> and Takuji SASOH<sup>‡</sup>

<sup>†</sup> JAXA 2-1-1 Sengen, Tsukuba-shi, Ibaraki, 305-8505 Japan

<sup>‡</sup> Dolphin System Co.,Ltd. 601, 2-45-1, Ikebukuro Toshima-ku, Tokyo, 171-0014 Japan

E-mail: † asamura.aya@jaxa.jp

Abstract This paper reports the 3D measurement method we developed to evaluate RSSI by long-range propagation using a drone with a small, parabolic broad beam antenna, a micromini receiver, and a highly accurate GNSS receiver. Our method measures RSSI distributions continuously and in three dimensions, something that has not been possible until now.

Keywords Height Pattern, Software Radio Device, Drone, Small Parabola Antenna, Launch Vehicle

## 1 はじめに

ロケットの無線システム開発では、通信試験を繰 り返して設計調整を行うことが難しい。電波伝搬路 の状態を正確に把握したうえで確実な設計を行う 技術が重要となる。筆者らはドローンを用いて3次 元の受信電力分布を測定する方法を新しく開発し た。イプシロン S ロケット(以下、イプシロン S) の通信システム設計のために、打上げ射点がある鹿 児島県大隅半島の内之浦宇宙空間観測所(以下、内 之浦)と種子島の地上局間の電波伝搬の状況を測定 したのでその方法と結果を報告する。

内之浦射点と種子島間の電波伝搬路を図 1-1 に、 断面図の標高データを図 1-2 に示す。70 kmの長距離 伝搬であり、うち約11kmは山岳森林地帯、残りは大 隅海峡越しの海上伝搬となる。

電波伝搬状況を把握するために、受信アンテナ 高を変化させ受信電力強度の分布 (=ハイトパター ン)を取得評価する方法が知られている。

今回は、産業用ドローンに、広角の小型パラボラ アンテナ、超小型の受信機、高精度測位受信機を搭 載し、高度 150m まで飛行させてハイトパターンを 可視化した。2項にその測定方法を述べる。3項に測 定結果と電波伝搬モデル(山岳回折、海上伝搬)に 基づく計算結果との比較評価を示す。4 項に測定結 果の考察を示す。



図 1-1 内之浦射点と種子島地上局間の電波伝搬路



図 1-2 内之浦射点と種子島地上局間の電波伝搬路 (断面図)

# 2 ドローンを用いた受信電力3次元測定法 2.1 試験計画

送信には、現在打上げ運用に用いている種子島の 牧川局のアップリンク用の試験電波を使用した。周 波数は S-band (約 2.1GHz)、出力は 10W である。受 信は、内之浦のイプシロンロケット射点付近でドロ ーンを飛行させて行った。

種子島-内之浦間の通信経路では主に夏季に海上 ダクト由来と考えられる受信レベル変動を経験し ている<sup>1)</sup>。季節変動のない山岳回折、反射波の状況 を把握するため、気温が低い時期を選んで2021年 1月25日~28日に試験を実施した。

#### 2.2 測定機器

ドローンに搭載した測定機器の系統図を図 2-1 に示 す。搭載機器の軽量化が最重要である。軽くするほど ドローンの飛行時間を延ばすことができ1回の飛行で より多くのデータを獲得できる。飛行制御の安定性、 突風時の安全面にも軽量化が寄与する。



一方、実用的な受信電力強度測定のためには、受信機 のダイナミックレンジと帯域幅を確保する必要があ る。また、受信アンテナはドローンが揺れて指向方向 が多少変化しても影響を受けないよう、ヌルのない一 様で広角なアンテナビームが求められる。測位受信機 は、精度約 1m 以内でドローンの位置を把握する必要 がある。本試験ではこれらの要求を満足するドローン と機器を選定した。特徴的なものを下記に示す。

#### 2.2.1 超小型受信機

受信電力強度(RSSI)の測定にはソフトウェア無線機 USRP B200mini(National Instruments 社)を用いて、IQ デ ータを取得し RSSI をマイコンに記録した。受信条件 を表 2-1 に示す。B200mini は 24g と軽量小型であり USB3.0 を用いてデータを伝送できる点が優れている。 本試験では測定精度を確保するために、校正済のシグ ナルジェネレータ、スペクトラムアナライザにて毎回 読み取り値の校正を行った上で試験に供した。

表 2-1 USRP B200mini 受信条件(校正後)

項目	条件	備考	
中心周波数[MHz]	約 2.1GHz	無変調 (CW)	
IQ レート [kHz]	ート [kHz] 250		
	20	USRP 内部の	
だくいてい		ADC 入力に至	
7 4 ~ [aB]	30	るゲインの設	
		定値	

#### 2.2.2 小型パラボラアンテナ

受信用アンテナには、JAXA で独自に開発した小型パ ラボラアンテナ XDSP (X-Dipole feeding Small Parabola) を適用した。波長に対して開口径を小さくすることで メインローブがアンテナの半球以上に広がりヌルのな い一様なパターンを得られる特徴がある。<sup>2)</sup>総重量 400g という軽量化を行いながら、正面利得は 7dBi 以 上を達成している。小型パラボラアンテナのパターン の実測結果を図 2-2 に示す。また、アンテナの性能を 表 2-2 に示す。ヌルが無い一様なパターンにより飛行

#### 中の揺動による変動影響を抑止できる。



(2) φ =0~350deg の 10deg 間隔の カット面パターンを同一図中に表示

図 2-2 小型パラボラアンテナパターン(実測結果)

項目	結果		
中心周波数	2.28GHz		
波長 λ	131.6 mm		
偏波	右旋		
開口径	97 mm (0.74 $\lambda$ )		
正面利得 (右旋偏波)	7.82dBi(実測)		
3dBビーム幅	64.0deg (実測)		
$(\phi = 0, 180 \text{deg})$			
VSWR(2.28GHz)	1.19(実測)		
帯域(VSWR≦1.5)	300MHz(実測)		
比帯域	13.1%		

#### 表 2-2 小型パラボラアンテナの性能

## 2.2.3 高精度測位受信機

高精度測位受信機には、u-blox 社の GNSS チップ ZED-F9P を搭載した GNSS モジュールを選定した。し かし GNSS モジュールのスペックでは測位精度 2m(水 平)となっており、周辺に構造物などがあればマルチパ ス波によってさらに精度が悪化する。今回、高精度測 位のため RTK (リアルタイムキネマティック)と呼ば れる測位手法を導入した。地上に設置した基準局の衛 星信号の搬送波位相情報をサーバ経由で取得すること で受信機の誤差を除去する。リアルタイムで測位を行 うために、ドローンに Wi-Fi ルータを搭載してサーバ と通信させることで実現した。これにより 60gの小型 測位受信機でも数センチメートルオーダーの高精度測 位を可能とした。

# 2.2.4 産業用ドローン

ドローンには災害救助に用いられる産業用ドローン D-HOPEI(HARWAR 社)を用いた。測定機器を搭載した状態の写真を図 2-3 に、D-HOPE I の諸元を表 2-3 に示す。測定機器は、D-HOPE I の専用アタッチメント救命胴衣投下モジュールを株式会社センチュリー殿に改造して頂き搭載した。また、小型パラボラアンテナは救命胴衣投下モジュールの前面に取り付けた。



図 2-3 測定システム外観図

表 2-3 産業用ドローン D-HOPEIの諸元

D-HOPE I		
$840$ mm $\times$ 990 mm $\times$ 580 mm		
6kg		
最大1時間		
14.8m/s		
Shenzhen Harwar		
International Aviation		
Technology Co., Ltd.		
株式会社センチュリー		
田中電気株式会社		

#### 2.3 対象の電波伝搬モデル

種子島地上局と内之浦間の電波伝搬の経路を図 2-4 に示す。左側が送信点(種子島)、右側が受信点(内之 浦)である。電波経路は大気の屈折率分布によって曲 がることを考慮して地球の実半径 a=6370 kmより大き い等価地球半径 Ka=8472km(等価地球半径係数 K=1.33) を用いて電波経路を直線で表した。茶色線は地形およ び海面の標高を示す。種子島地上局から近傍約 2 kmの 山岳回折点までの電波経路の拡大図を図 2-5 に示す。 電波伝搬経路は下記の3つが存在すると考えた。

直接波(図 2-4 赤色線)
受信点が地上局から直視される視線の経路

② 山岳回折波(図 2-4、図 2-5 青色線)
受信点と地上局の間に山岳が入るときに山岳での
回折を経た経路

③ <u>海面反射波(図 2-4 緑色線)</u>
海面で一度反射して受信点に至る経路

また、種子島地上局から内之浦射点方向(方位角 8.5 度)には仰角 0.8 度付近に森林帯によるスカイライン (稜線)があることを実測確認されている。ただしこ の森林稜線の高さは国土地理院の地形データには表れ ない。



#### 図 2-4 種子島-内之浦間の地形及び電波伝搬(1)



出典:国土地理院ウェブサイト(https://maps.gsi.go.jp)の標高データを基に等価地球半径係数K=1で補正

# 3 測定結果

送信アンテナ仰角を-0.48 度から 0.8 度の間 5 段階 で振って 3 次元電力分布の測定を実施した。結果一覧 を表 3-1 に示す。各仰角における直接波と森林帯・山 岳回折点・内之浦射点との関係概要図を図 3-1 に示す。

表 3-1 測定結果一覧

口味	NO.	試験時刻	送信		(農 本
口时			局名	EL[deg]	1冊 今
2021/1/25	1回目	$15:30:00 \sim$	内之浦局	-1.0	受信機の校正
	2回目	$16:13:50 \sim$	種子島局	-0.48	山岳回折点を直視
2021/1/27	1回目	$9:50:00 \sim$		0.0	中間点
	2回目	$10:18:00 \sim$		0.3	3dB半幅
	3回目	10:45:00~10:52:07	種子島局	0.8	スカイラインを直視
	4回目	13:25:00~13:30:000		0.8	スカイラインを直視
	5回目	$13:51:00 \sim$		0.3	3dB半幅
	6回目	14:05:00		0	中間点
	7回目	$14:31:00 \sim 14:35:45$		-0.48	山岳回折点
2021/1/28	1回目	10:5:00~10:58:00		0.8	スカイラインを直視
	2回目	13:02:08~13:05:31	新乙自己	0.3	3dB半幅
	3回目	13:09:30~13:13:00	悝丁局问	0.0	中間点
	4回目	13:14:00~13:17:08		-0.35	射点直視
	5回目	13:24:10~	送信仰	亭止	バックグランド計測
	6回目	13:28:30~	送信仰	亭止	バックグランド計測
	7 11 8	15.27.20 - 15.28.20	插了自局	0.8	PTKオフ時の特度確認



# 図 3-1 仰角ごとの直接波と森林帯・山岳回折点 ・内之浦射点の関係概要図

代表例として仰角-0.48度(1月27日7回目)の実 測結果を図 3-2 に示す。飛行位置に応じて受信電力強 度 RSSI(dBm)変化が取得できた。高度30mおきに同一 水平面内を飛行させたところ変動幅は1dB以内で顕著 な変化は見られなかった。一方、高度方向(垂直方向) については周期変動が確認された。同様に-0.48度か ら0.8度までの全ケースの3次元電力分布の測定結果 を確認したところ同じ特徴が得られた。

高度方向(垂直方向)に対して受信電力強度をプロ ットした代表例として仰角 0.8 度の結果を図 3-3 に示 す。図 3-2 同様、高度変化に伴い周期的な変化が見ら れた。地上局から直視視線上の到来波(以下、単に直 接波という)と海面反射して到来する波の2波干渉に よるものと考える。そこで2波干渉モデルを用いて合 成波の振幅の山の高さと谷の深さから直接波の到達電 力を推定値した(図 3-3 赤直線)<sup>3</sup>。この図 3-3 に回線 計算値を追記して視線上の到来波の到達電力推定値と 比較した結果を図 3-4 に示す。回線計算値は、地上局 の諸元及び図 2-4 の電波伝搬モデルに基づき自由空間

図 2-5 種子島-内之浦間の地形及び電波伝搬(2)

損失と山岳回折損失を考慮した、また送信側のパラボ ラアンテナの指向性ビームの中心からドローン位置が 外れることによる送信アンテナゲイン減衰分も考慮に 入れた。図 3-4 の通り、地上高 31.1m(ロケット搭載ア ンテナ高さ相当)と地上高 150mの2箇所で評価した 結果、回線計算値よりも到達電力推定値は20.1dB以上 低いことがわかった。他の仰角-0.48度~0.3度につい ても直接波の到達電力推定値と回線計算値を比較した 結果を図 3-5 に示す。地上高 31.1mと地上高 150mの 2か所で回線計算値よりも 20.1dB(アンテナ高 31.1m、 仰角 0.8 度)~35.0dB(アンテナ高 31.1m、仰角-0.48 度)低いことがわかった。

乖離の原因は、山岳回折によるものではないと判断 する。その理由は、仰角-0.1度以下で回折点が第一フ レネルゾーンを侵犯するはずが、試験結果から仰角-0.1度以上の仰角 0度、0.3度、0.8度でも乖離度が約 20dB以上発生していたことである。仰角によらず減衰 を生じる要因として、山岳回折よりも手前の送信点直 近の森林帯が直接波を減衰させたと考えた。







(仰角 0.8 度)



図 3-4 直接波の到達電力推定値と回線計算値 の比較(仰角 0.8 度)



図 3-5 直接波の到達電力推定値と回線計算値の 比較(仰角-0.48 度~0.8 度)

#### 4 考察

周期的に変化するパターン形状から、2.3 章の①直 接波、③海面反射波が支配的で、いずれも送信点近傍 の森林帯で減衰した後に、①直線の伝搬路および②海 面反射の伝搬路から受信点に到達して合成されている 状況が推測される。長距離伝搬の2波干渉モデルの受 信強度 E は式(1)で示される<sup>4)</sup>。Eo は直接波の受信強 度、ρは大地の反射係数、Δφは反射後の位相遅れ角 を表す。

 $E = |E_0\{1 + \rho \exp(-j\Delta\varphi)\}| \quad (1)$ 

また、反射係数 ρ は反射係数 R に球面大地拡散率 D(0<D ≤1)、粗面大地散乱率 S(0<S ≤1)を考慮した係数 であり式(2)に示す。<sup>5)</sup>

$$\rho = RDS \quad (2)$$

③海面反射波のグレージング角(接地角)が 0.31 度

と1度以下であることから反射係数 R は-1 と近似で きる。よって受信電界強度 E は式(3)で示され、D、S を 変化させて受信強度解析値 E と合成波の実測値を比較 することで、DS の推定を試みた。

## $E = |E0\{1 - DS \exp(-j\Delta\varphi)\}| \quad (3)$

もう一つハイトパターンから推定できる情報とし て等価地球半径係数 K がある。受信点のハイトパター ン周期 pr はピッチと呼び、式(4)で示される % λ は波 長、h2 は送信アンテナ高、d2 は反射点から受信点の距 離、a は地球の実半径である。K を変化させてピッチ 解析値 pr とピッチの実測値を比較することで K の推 定を試みた。

$$pr = \frac{\lambda d}{2(h_2 - \frac{d_2^2}{2Kq})} \quad (4)$$

仰角 0.3 度、0.8 度の実測結果を用いて DS および K を推定して得られた結果を図 4-1、図 4-2 に示す。ピッ チ解析値の山谷の位置は高度 40m 付近の実測値の山 と比較できるよう高度方向を補正して検討した。結果、 仰角 0.3 度、0.8 度のいずれも K=1.33、DS=0.6 の解析 値が実測値と最も一致することがわかった。このこと からは今回測定時の等価地球半径係数は K=1.33 の状 態での伝搬に合うと考える。また球面大地拡散率 D、 粗面大地散乱率 S は 0.6 と直接波の 40%程度は拡散、 散乱し、残り 60%程度が反射波となって受信点に到達 していることが示唆される。今回はサンプルが少ない が、今後ドローンに気圧計、温度計、湿度計を搭載し て修正屈折指数 M とともに繰り返し測定し、M の測定 結果から等価地球半径係数 K を算出し突合することで 手法の妥当性を検証することを展望している。







# 図 4-2 仰角 0.8 度実測値と K=1~2 DS=0.6 解析値 との比較

#### 5 まとめ

長距離伝搬波の受信電力強度の3次元分布を測定把 握する手法を確立した。種子島地上局と内之浦射点間 の長距離電波伝搬の状況を調査し送信点近隣の森林帯 の遮蔽によって実測値が回線計算値よりも20.1dB~ 35.0dB低いことを把握した。把握した電力分布に2波 モデルを用いてフィッティングし反射点の状況や観測 時の等価地球半径係数を推定する手法を提案した。

#### 謝 辞

本研究の実施にあたり、ドローンの運用、操縦、 安全管理に多大なご支援、ご協力頂きました株式会社 センチュリーの皆様、田中電気株式会社の皆様には心 より感謝申し上げます。

#### 文 献

- [1] 杉薗,勝山,砂坂,松本,"ロケット追尾データ伝送用 PTP 無線通信システムの海上フェージング対策",第 63 回宇宙科学技術連合講演会講演集, no.1E15, Nov.2019.
- [2] 瀨在,杉薗,寺岡,砂見,藤井,鈴木,"小型パラ ボラアンテナのパターン実測結果-小型パラボ ラによるブロードビームアンテナの実現-",信 学技報 2020, no.A・P2020-62, Sep.2020.
- [3] 渋谷茂一,マイクロウェーブ伝搬解説,pp.353-354, (株)コロナ社,東京,1961.
- [4] 細矢良雄, 電波伝搬ハンドブック, (編)「電波伝搬 ハンドブック」編集委員会, pp.125, リアライズ 社, 東京, 1999.
- [5] 渋谷茂一,マイクロウェーブ伝搬解説, pp.49-56, (株) コロナ社, 東京, 1961.
- [6] 渋谷茂一,マイクロウェーブ伝搬解説,pp.339-352, (株)コロナ社,東京,1961.