

<3>



はじめに
 月周回衛星「かぐや」の状況と成果
 「かぐや」ミッションを支える通信技術

4. 日本 / 各国の月・惑星探査の動向





BJAXA/NHK



2. 月周回衛星「かぐや」の状況と成果~目的~



▶かぐや(SELENE) 2007年9月14日打上げ。 →「かぐや」の目的は「月の起源(成り立ち)と進化(熱史)」を解明することにあり、手がかりとなる元素分布、鉱物分布、地形、地下構造、重力場、磁場の強さなどをより詳しく観測する。



日本



2. 月周回衛星「かぐや」の状況と成果 ~観測ミッション~



<10>

	元素分布 絋物 分布	蛍光X線分光計	XRS	
		ガンマ線分光計	GRS	/[)(匀)(示 (不認识、Y認识)
		マルチバンドイメージャ	МІ	
月 <u>の</u> 科学		スペクトルプロファイラ	SP	電磁波(赤外~可視)
	地形	地形カメラ	тс	
		レーザ高度計	LALT	レーザ
	地下構造	月レーダサウンダー	LRS	
		リレー衛星中継器	RSAT	電波
	■】/J均衡	衛星電波源	VRAD	
	磁場	月磁場観測装置	LMAG	磁場
月 <u>での</u> 科学	粒子、イオン	粒子線計測器	CPS	放射線
		プラズマ観測装置	PACE	(α線、電子、イオン)
	月の電離層	電波科学	RS	電波
月 <u>からの</u> 科学	地球磁気圈	プラズマイメージャ	UPI	電磁波(可視~紫外)























2. 月周回衛星「かぐや」の状況と成果 ~運用~



<24>

•+Z軸(Yaw)方向を月面に指向させる姿勢制御 →リアクションホイールおよびスラスタによる制御

>リアクションホイール(RW)

→太陽風(太陽からの粒子の流れ)や重力、薄い大気などの影響による外乱トル クを吸収するため、衛星内でコマのように回り、衛星自体の姿勢を安定させる(角 運動量保存)。

>アンローディング(unloading)

→RWには回転数の限界があるため、スラスタを使用して蓄積角運動量を落とす 必要がある(月の磁場は微弱なことから磁気トルカ(MTQ)は使用できない)。



2. 月周回衛星「かぐや」の状況と成果 ~運用~





2. 月周回衛星「かぐや」の状況と成果 ~月レーダサウンダ~

・サウンダー観測SDRのデータ処理

受信した波形データをFourier変換することによって、A-scan図(レンジ-エコー強度)、軌道に沿って並 べることによってB-scan図(水平距離 - レンジ)を得る。B-scan図はレーダーグラムとも呼ばれる。近接 した軌道でのレーダーグラムを対比することで側方からの表面エコーと地下エコーは識別が可能である。



2. 月周回衛星「かぐや」の状況と成果~月レーダサウンダ~?



・サウンダー観測SDR(Sounder)→4-6[MHz] →LRSから、地下での減衰の少ない波長60[m]の電波をパルス状に送信する。 月表面においても反射が起こるが、一部の電波は地下に伝搬し、地下物質の 変化する場所から反射が返ってくる。この反射の返ってくるタイミングを厳密に 測定することで、地下の様子を見ることができる。

•HF带自然電波観測NPW(Natural Plasma Wave)

•VLF帯(低周波)プラズマ波動観測WFC(Wave Form Capture)

			ţ,	熊本(2009)
15,90	WFC-H	(1k ~ 1MHz)	4	4
プラスマ	WFC-L	及び波彩(100~100kHz)	80	0.5
0.12	WFC-H	スペクトル(1k~1MHz)	160	0.5
1	NPW-S	スペクトル(4~6MHz)	4	
	NPW-A	波形(4 ~ 6MHz)	16	4
自然波動	NPW-PL	(20k ~ 30MHz)	2	16
	NPW-DS	スペクトル	16	2
6 - E	NPW-W	波形(20k~10MHz)	488	0.1
AB- 1: 149-XIL	SDR-A	波形	80	0.4
16-17-18-25	SDR-W	波形	488	0.05
観測対象	観測モード	出力形式(周波数レンジ)	レート [kbps]	時間分解能 {sec}

2. 月周回衛星「かぐや」の状況と成果 ~月レーダサウンダ~~









・地層群の模式図

→海の玄武岩が大規模な溶岩流として噴出した際に、次の 溶岩流の噴出までの間に時間の差があり、その期間に玄 武岩の上にレゴリスが数10cmから数mくらいの厚さで堆積 した場合、とらに大規模な溶岩流がその上に流れると、溶 岩流の間にレゴリス層がサンドイッチされたような構造にな



2. 月周回衛星「かぐや」 ~レーザ高度計(LALT)~



2. 月周回衛星「かぐや」 ~レーザ高度計(LALT)~











「水氷がクレータ底部の表面に露出した形で多量に存在する可能性がないことを明らかに」 Science(2008/10/23(オンライン版)) 南極シャクルトンクレータの内部(2007/11/19撮像)

右: 左の画像を輝度強調したもの。内部は斜面上部からの散乱 光で照らされ、直径6.6km)の同心円状の平底が見出された。斜 面の角度は30°、クレータの深さは4.2[km]に達する。中央には 200-300[m]の小丘がある。

「かくや」が月の南都 付近で撮影した地球 2008年5月2~3日初 2時間毎の撮影 →地球の自転 ----> 進行方向 オンライン動画配信ポータルサイト'YouTube」での HD映像↓ G8ポスター(環境省)↓ 地球の夜は、明るすぎる。 100 L and t CARRENT 6 COL $+\Pi$ 0 HDTV望遠 - 南極付近で地球の出・ HDTV広角 - 北極付近で地球の入り --

2. 月周回衛星「かぐや」 ~ ハイビジョンカメラ(HDTV)~

<40>





1. はじめに

2. 月周回衛星「かぐや」の状況と成果
 3. 「かぐや」ミッションを支える通信技術
 4. 日本 / 各国の月・惑星探査の動向





「かぐや」ミッションで使用されている電波通信

【「かぐや」】 ・S帯TT&C(テレメトリ、コマンド、RARR)、X帯ミッション ・LRSレーダ

【「おきな」、「おうな」】 ・「おきな」4wayドップラ (臼田→「おきな」→「かぐや」→「おきな」→臼田) ・「おきな」「おうな」VLBI観測 ・「おうな」RS電波科学

3.「かぐや」ミッションを支える通信技術



「かぐや」ミッションで使用されているアンテナ」

【「かぐや」】 ・通信用八イゲインアンテナ(HGA): 1 ・通信用オムニアンテナ: 4 ・LRSレーダアンテナ: 4(送受信2対)

【「おきな」】

・通信用、VLBI用垂直アンテナ(対臼田局): 1

- ・4wayドップラ用平面アンテナ(対「かぐや」): 2
- 【「おうな」】
- ・通信用、RS電波科学用、VLBI用垂直アンテナ(対臼田局):1



















<55>

3.「かぐや」ミッションを支える通信技術



3.「かぐや」ミッションを支える通信技術







3.「かぐや」ミッションを支える通信技術

•(周回衛星)RSAT-2



<59>

3.「かぐや」ミッションを支える通信技術



<60>







3.「かぐや」ミッションを支える通信技術 <64> RSTAR **FURIAL PROPERTY** 74-1 4was 打上げ 月還存れ違い。ズ a z' No the S-SAD OR/ENG/TER S-BAND -8380 QND/TLX/RNE CMI/TLX/INC 1 BAND TON (-**1**10) 5-8152 Iriali 00/850/03 OB/TER/INC S-BAND CNO/RNG/TLW

NASA

(\$50

1411

HOULER

朝波でいい・1

JE IE 21 IN

OID/TLN

RAGHTON

(TRDC)

3.「かぐや」ミッションを支える通信技術 <66> テレメトリ(X帯) / HGA→内之浦 テレメトリ(S帯) / オムニー 臼田 回線計算(最悪値) テレメトリ(S帯) / HGA→GN コマンド/GN→HGA 周波数 8488.507[MHz] 2263.602[MHz] 2084.4[MHz] 受信C/N_c 87.7[dB · Hz] 65.5[dB · Hz] 54.8[dB · Hz] 80.1[dB · Hz] QPSK PCM-PSK/PM PCM-PSK/PM PCM-PSK/PM 変調方式 変調指数 1.1[rad] 1.1[rad] 0.4[rad] ビットレート 10[Mbps] 40[kbps] 2[kbps] 1[kbps] 要求C/N 82.1[dB·Hz] 58.6[dB·Hz] 44.0[dB·Hz] 60.6[dB·Hz]

6.9[dB]

5.6[dB]

回線マージン

1410月2月 宇宙空間範囲所

000

DEC/TEN

4- "FLefe

19.5[dB]

宇宙空間風潮川

10.8[dB]

BARK

8.48

CHE/TLN

OID/TLN

Witeba2

ARRIAGES !!

199929 - 9

3. 「かぐや」ミッションを支える通信技術

回線計算(最悪値)	テレメトリ(X帯) / HGA→内之浦	テレメトリ(S帯) / HGA→GN	テレメトリ(S帯) / オムニ→ 臼田	コマンド / GN→HGA
周波数	8488.507[MHz]	2263.602[MHz]		2084.4[MHz]
EIRP	40.9[dBW](12.3[kW])	0.0[dBW](1[W])	1.0[dBW](1.3[W])	72.4[dBW]
TTC/TTC///EX				
自由空間損失 (=32.4+20/ogf+20/ogd)(遠月点=40.6万km)	-223.2[dB]	-211.7[dB]	-211.7[dB]	-211.0[dB]
偏波/大気吸収/降雨損失	-0.7[dB]	-0.9[dB]	-0.8[dB]	-0.9[dB]
G/T	42.1[dB/K]	22.5[dB/K]	37.7[dB/K]	-9.0[dB/K]
		44 2 d E	00.1666	22.160
·····································	-24 BidB Ki	21 71CB K	24.0100 K	27 SIGB K
雑音電力密度 (=-システム雑音温度-228.6)	-204.0[dBW/Hz]	-206.9[dBW/Hz]	-204.3[dBW/Hz]	-201.6[dBW/Hz]
受信レベル _(=受信C/N0+雑音電力密度)	-116.1[dBW]	-141.4[dBW]	-149.4[dBW]	-121.5[dBW]
受信C/N _{0(= 合計+228.6)}	87.7[dB · Hz]	65.5[dB · Hz]	54.8[dB · Hz]	80.1[dB · Hz]



 ・センターフィードパラボラ
 ・1600mmΦ
 ・S/X帯共用
 ・利得~33dB@8GHz(X帯)、~24dB@2GHz(S帯)
 ・サンシールドとしてGeコーティングブラックカプトン使用 →熱制御 + 電波透過 + 表面導電





3.「かぐや」ミッションを支える通信技術



·HGA展開試験









3.「かぐや」ミッションを支える通信技術

•RSATは、月重力場のグローバルマッピングを行うことを目的とした、4wayドップラ観測を行うための 中継器である。リレー衛星(Rstar)に搭載されるリレー衛星搭載中継器(RSAT-1)と、周回衛星に搭載 されるリレー衛星対向中継器(RSAT-2)から構成される。

•「おきな」の4wayドップラ:

白田→「おきな」(RSAT-1)→「かぐや」(RSAT-2)→「おきな」(RSAT-1)→白田 (S3→S5→S6→X2)



符号	周波数 [MHz]	経路	内容 * *RARR:2way測距, 距離变化率計測
<mark>S3</mark> S3	2081.466	臼田局→Rstar	コマンド, RARR, 4way-Dopp計測
S4	2260.416	Rstar→臼田局	テレメトリ, RARR
S5	2241.579	Rstar→周回衛星	4way-Dopp計測
S6	2051.614	周回衛星→ Rstar	4way-Dopp計測
X2	8456.125	Rstar→臼田局	4way-Dopp計測



<74>



3. 「かぐや」ミッションを支える通信技術



<i>M</i> =	周波数	/고 미슈	内容 *	
符号 [MHz]		<u> </u>	*RARR:2way測距,距離变化率計測	
S 3	2081.466	臼田局→Vstar	コマンド, RARR	
S4	2260.416	Vstar→臼田局	テレメトリ, RARR	
S7 2	2212.0	Vstar→VLBI局	相対VLBI	
	2212.0	Vstar→臼田局	電波科学	
S8	2218.0	Vstar→VLBI局	相対VLBI	
		Vstar→臼田局	電波科学	
S9	9 2287.3125	Vstar→VLBI局	相対VLBI	
		Vstar→臼田局	電波科学	
X2 8456.125	Vstar→VLBI局	相対VLBI		
	0430.123	Vstar→臼田局	電波科学	

<75:

テレメトリ、コマンド、RARRは、 「おきな」「おうな」は同一。 (よって、同時運用はできない。)

3.「かぐや」ミッションを支える通信技術







3.「かぐや」ミッションを支える通信技術



•電磁適合性EMC

→システムおよびサブシステム / コンポーネントがミッション遂行期間中に遭遇するあらゆる電磁環境下で、性能を劣化することなく機能を発揮する能力。

✓伝導雑音(Conducted Emission)限界CE (電源ライン・信号ライン・アンテナ端子スプリアス) →干渉雑音のうちで、導体中を伝わるもの。

✓伝導感受性(Conducted Susceptibility)限界CS (電源ライン・信号ライン・受信機入力端伝導感受性限界) →伝導雑音に対する感受性をいう。

✓放射雑音(Radiated Emission)限界RE (磁界・電界) →干渉雑音のうちで、空間に放出されるもの。

✓放射感受性(Radiated Susceptibility)限界RS
 (磁界・電界)
 →放射雑音に対する感受性をいう。

3.「かぐや」ミッションを支える通信技術



→衛星の仕様として5[MHz]の雑音をMIL-STD-461C(RE02)規格よりも低くする必要がある。

・衛星内部に搭載する機器→10[dB]下 ・衛星外側に取り付ける機器→40[dB]下 電気シールドとしてに道MUV電気を通しやすい出まが入

→電気シールドとして伝導MLI(電気を通しやすい炭素が入った黒いサーマルプランケットとすることで遮蔽効果を高める)を使用している。

Lunar Magnetometer(LMAG)

→月の残留磁気異常を検出するために、磁力計センサの磁気擾乱は0.1[nT]より低くなけ ればならない。

→磁気擾乱の効果を減少させるために12[m]長マストの先端に取り付けられる。太陽電池 パネルのループ電流ができるだけ小さくなるようにする。

•Plasma energy Angle and Composition Experiment(PACE)

→測定に関しては、周回衛星の電気潜在的分配は1[V]未満となるべき。

→要件を満たすために、伝導MLIが採用されて、太陽電池のコーティングは伝導として作られていて接地されている。

中澤(2008)

<80:



