表 - 1 - 1 観測センサの概要

センサ	開発機関	概要
高性能マイクロ波放射計 (AMSR)	JAXA	地表及び大気から自然に放射される微弱 なマイクロ波帯の電波をマルチバンドで受 信することにより、水に関する様々な物理 量を昼夜の別なく、また雲の有無によらず 高精度で測定し、主として全地球規模の 水、エネルギー循環を把握するためのデ ータを取得する。
グローバル · イメージャ (GLI)	JAXA	陸、海といった地球表面あるいは雲等から の太陽反射光あるいは赤外放射光を多く の波長で測定し、生物に関する様々な物 理量や、温度、雪氷、雲の分布・特性など を高精度で観測し、主として全地球規模の 炭素循環や、気候変動を把握するための データを取得する。
改良型大気周縁赤外分光 計 型(ILAS-)	環境省	太陽掩蔽法(太陽を光源として日の出、日 の入り時に地球接線方向に大気を測定) によって極域のオゾン、二酸化炭素等の 大気微量成分の高度分布を観測する。
海上風観測装置 (SeaWinds)	NASA/JPL	コニカルスキャンするアンテナからマイク ロ波のパルスを発射し、海面からの反射 を計測することによって海上風の風向と風 速を測定する。
地 表 反 射 光 観 測 装 置 (POLDER)	CNES	地球表面や大気で反射される可視近赤外 域の太陽光の偏光と方向性を測定し、エ アロゾル等の平面分布を観測する。



図 - 1 - 1 「みどり」の外観図

外観・形状	一翼式太陽電池パドルを有するモジュール方式
寸法	
衛星本体	約6mx4mx4m(X軸xY軸xZ軸)
太陽電池パドル	約3mx24m
質量	3.68t うち搭載ミッション機器 1.23t
発生電力	5,350W(寿命末期)
設計寿命	3年(燃料5年分搭載)
軌道	太陽同期準回帰軌道
高度	8 0 2 . 9 2 k m
軌道傾斜角	98.62°
周期	101分
回帰日数	4日
降交点通過地方時	A M 1 0 : 3 0
打上げ場所	種子島宇宙センター
打上げロケット	H - Aロケット4号機
打上げ日	2002年12月14日

表 - 1 - 2 「みどり」の主要諸元



図 - 2 - 1 太陽電池パドル~電源系サブシステム概念図

41



表 - 2 - 1 太陽電池パドル主要諸元

項目	性能
発生電力	定常軌道上(PDM出力端電圧:55.13V) EOL(3年後) 5,350W以上 (太陽光入射角 13~28度、温度条件 50~93)
重量	189.8kg
剛性	収納時 機軸方向 35Hz以上 横軸方向 35Hz以上 (PADとPDMの構体との取付点を固定した状態) 展張時 0.035Hz以上 (PDMの構体との取付点を固定した状態)
消費電力(配分値)	9W(太陽追尾モード/ミナル平均)
パドル追尾性能	ステップ角誤差(1回転) 120,000 ⁺⁴⁰⁰ - ₁₀₀ パルス クロックレート 3.60 deg/分(ノミナル) スルーレート 11.25 deg/分(ノミナル)
太陽角検出性能	±2 deg以内(太陽とPDL面が正対した時)
展開性能	ブーム展開 5分以内 パドル展開 40分以内
コマンド項目	なし
テレメトリ項目	12項目 なお、PDL構成要素で軌道上技術評価に使用するPMA(5ch)、PT M(1ch)、PSM(1ch)はDMSのテレメトリ、伸展マストの伸展量モニ タ信号(1ch)、伸展完了信号(1ch)、SPSS信号(2ch)はAOCSのテ レメトリとして計上する。



図 - 2 - 3 太陽電池ブランケット断面図



図 I - 2-4 太陽電池パドル上での銅ハーネス配線図

図 - 2 - 5 パドル駆動機構詳細図(イメージ図)

ハーネス名	線材名	より素線数 × 素線径(ノミナル)	被覆厚 (ノミナル)	仕上外径 (ノミナル)	被覆材質	許容温度	許容電流	設計電流値
太陽電池 パドルハーネス	22番線 (AWG22)	19本×0.16mm	0.17mm	1.09mm	架橋ETFE樹脂 (四フッ化エチレン - エチレン共重合樹脂)	-65~ +200 (連続動作)	4.5A (2.25A)	2.18A
パドル駆動機構 接続ハーネス (パドル駆動機 構電力ラインで 使用されている ハーネス含む)	20番線 (AWG20)	19本 × 0.20mm	0.15mm	1.27mm			6.5A (3.25A)	2.25A

図 - 2 - 6 ハーネス仕様図

47

図 - 2 - 7 太陽電池パドルハーネス実装図

供給電力 バス分配点にて 日照中 日陰中	4900W以上(BOL) 2700W以上(EOL)
バス電圧(バス分配点にて) 日照中 SHNTモード BCCUモード 日陰中	5 0 . 0 ~ 5 2 . 0 V 5 1 . 0 ~ 5 2 . 0 V 5 0 . 0 ~ 5 1 . 0 V 3 3 . 5 ~ 5 0 . 0 V
 シャント能力 最大 	7000W
バッテリ 最大放電深度(DOD) 容量 バッテリ構成	22%(定常) 60%(打上げ直後) 25%(1台故障時) 50Ah/1台 NiCdセル 32段x4台
電力の蓄積 定電流時 充電制御 定電圧時	0~12.5±0.5Aの定電流充電 V/Tカーブによる制御、カーブ本数8本 テーパ充電
バッテリ温度制御 低温ヒータ制御 高温充電制御	OFF ON 2 ± 2 ON OFF 5 ± 2 ON OFF 33 ± 2 OFF ON 30 ± 2
バッテリ下限電圧保護 UVC動作電圧	4.40V/セルグループ電圧
その他 爆管制御 バッテリ制御 衛星分離信号の発生 軽負荷モード テレメトリ / コマンド 負荷側短絡時のバスの保護 キャパシタバンク	DCS、SeaWinds、AMSR、PDL及び IOCSアンテナ展開 低電圧保護、リコンディショニング制御 AOCEの起動 UVC制御 テレメトリ項目:117 コマンド項目:103 負荷側のヒューズまたはカレントリミッタ 16520µF(ノミナル)

表 - 2 - 2 電源系主要諸元

図 - 2 - 8 シャントの構成

50

図 - 3 - 1 開発体制

表 - 3 - 1 「みどり」の機能停止を踏まえた主要検証試験

			試験検証方法			
		「みどり」事故の反映に伴う変更占	試験目的			
	試験対象	()は「みどり」の実績	性能、打上環境	寿命、軌道上環境		
サプシステム レヘール	太陽電池パドル	(1)TCMストローク250mm (<i>150mm</i>) (2)ブランケット荷重集中緩和 (3)軌道上モニタ追加	プロトフライト試験 熱真空中総合評価試験	熱真空試験		
	ソーラーアレイブランケット		部分モデル線膨張率測定 部分モデル静荷重試験 クーポンブランケット 照射試験	ソーラーアレーブランケット熱真空試験 クーポンブランケット熱衝撃試験(軌道 上寿命3年相当の16000サイクルに対 し27000サイクル実施)		
コンポーネント レベル	ピンヒンジ	ピン径 1.5mm(<i>1mm</i>) ヒンジ幅 15mm(<i>40mm</i>) ヒンジ数 72個 (<i>25個</i>)		ヒンジ部各種評価試験 (引張強度、放射線、原子状酸素、紫外 線、クリーブ)		
定張力機構(TCM)		ストローク:250mm(<i>150mm</i>) パンタグラフ + 非接触渦巻きばね (<i>筒型方式+ねじりコイルばね</i>)	TCM評価試験(機能性能、振動) TCM高真空評価試験 プロトフライト試験	寿命試験(単体):軌道上寿命3年相当 の16000サイクルに対し54000サイクル (真空中)実施		

モンゴル高原の土壌水分分布

高性能マイクロ波放射計(AMSR)および改良 型マイクロ波放射計(AMSR-E)^{*}は新しい周波 数(7GHz)の活用により、土壌水分量を広域で 定量的に観測できる世界で初めてのセンサで ある。

* AMSR-Eは、NASAの地球観測衛星Aqua(アクア)に 搭載された。

上段は2002年7月、下段は2003年7月の土壌 水分分布図である。

2003年のモンゴル高原は2002年に比べて冬 季の積雪が多く、また降水も例年より多かった ことが報告されている。そのため、土壌水分量 が多く、日本に飛来した黄砂も例年に比べ少な かったと考えられる。

> 本画像は、JAXAと東京大学の共同 研究により得られた。

水循環の長期・定量観測

AMSRデータから算出した2003年1月 28日~31日の4日平均全球海面水温 分布。

マイクロ波観測の特徴は、雲がある 場合もそれを透過して海面水温を測定 可能なことであり、AMSRはAMSR-Eと 共に全球の海面水温をほぼ全天候で 観測できる現在唯一のセンサである (上段左)。

海面水温および海上風速(上段右) は、海面から大気にどれだけの水が蒸 発するかの定量的な見積もりが可能と なる。

また、海洋上の降水量、水蒸気量、 雲水量等、大気中で異なる姿で存在している水の定量的分布を表している。 (中・下段)

降水量

AMER 220334 Monthly Precity. (mer) Lis Algorithm

海上風速

水蒸気量

SR 200304 Monthly TPW (kg/m²) Takauchi Algorithmi

雲水量

図 - 4 - 1 AMSRによって得られた成果

1km解像度での陸域におけるエアロゾル検知(世界最高)

上図は、2003年5月19日に観測された広域(ロシア~北 米)のエアロゾル(大気中の微粒子)濃度を示している。グ ローバル・イメージャ(GLI)を用い、1km解像度では世界初 となる海陸両方のエアロゾルを広域に捉えることに成功し た。

下図はGLIの観測による同日の日本付近の図であり、ロシア東部の森林火災の煙が写しだされている。

ロシア東部の森林火災で発生した煙がシベリア方向へ流 れ出しており、その煙はカムチャッカ半島北部を通り抜けて はるか北極海まで流れ出ていることが分かる。(上図)

過去の様々な研究で、大気中を漂うエアロゾルが気候変動に対して大きな影響を与えることが判っていたが、GLI以前のセンサーを用いた全球規模かつ高分解能での観測は、 海洋域に限定されていた。

Fig 1 Aerosol Concentration

本画像は、JAXAと東京大学の 共同研究により得られた。

広域の積雪特性観測(世界初)

下図は、2003年4月の1ヶ月間のGLIデータから得られた、北極を中心とする北半球における積雪 粒径(µm, 左図) と積雪不純物濃度(ppmw, 右図)。GLIの1km解像度チャンネルを用いて、広域観測 として世界初となる積雪特性を捉えることに成功。

積雪粒径は周囲の気温が高いと大きくなり、極域での温暖化発現の指標となる。

一方積雪不純物濃度は、主に人間活動に伴って大気中に排出された汚染微粒子による雪面の汚れ具合を示している。雪面が汚れると太陽放射を多く吸収するようになることで融雪時期が早まる。 地表面が長期間露出していると、それだけ多くの太陽光を地球が吸収し、地球温暖化を促進させる と考えられている。

本画像は、JAXAとスティー ブンス工学大学の共同研 究により得られた。

図 - 4 - 2 GLIによって得られた成果

「こだま」を経由してリアルタイムで取得した「みどり」」観測画像

2003年2月20日 日本時間の午 後2時頃の雪をかぶったチベット 高原からインド亜大陸、セイロン 島にかけての広い範囲が観測さ れた。

グローバル・イメージャ(GLI) の3つの可視光観測波長帯、 660ナノメートル(チャンネル22)、 545ナノメートル(チャンネル21)、 460ナノメートル(チャンネル20) のデータをそれぞれ赤、緑、青 色に割り当てた、目で見た状態 に最も近い合成画像である。

「こだま」による「みどり」」観測データ中継イメージ

図 - 4 - 3 Ka帯周波数衛星間通信によって得られた成果

図 - 1 - 1 運用異常時の交信状況

(日時は日本標準時)

図 - 2 - 1 発生電力低下時の電源系テレメトリ

図Ⅱ-2-2 発生電力低下に伴うシャント及びパドル駆動機構の温度傾向

·姿勢変動

·角運動量変化

図 - 2 - 3 姿勢変動に関する詳細評価

バッテリ電圧低下 姿勢異常 自動制御用オンボードコンピュータの異常 テレメトリ・コマンド系コンピュータの異常 テレメトリ・コマンド用信号の応答時間超過

図 - 2 - 4 軽負荷モード移行時のバス電圧データ

図 - 2 - 5 FedSat で観測された「みどり」不具合時の北極域での磁場変動

 図 - 2 - 6 応用自然科学研究協会(FGAN)高周波物理研究所 (FHR)のレーダによる「みどり」の画像 (平成15年10月28日 6:01(日本標準時)撮像)

FGAN : Forshungsgesellschaft fuer Angewandte Naturwissenschaften e.V. FHR : Forschungsinstitut für Hochfrequenzphysik und Radartechnik

- 3 - 1 故障の木解析(FTA) (補足図)

図 - 3 - 1 故障の木解析(FTA) (1/5)

図 - 3 - 1 故障の木解析(FTA) (3/5)

図 - 3 - 1 故障の木解析(FTA) (4/5)

図 - 3 - 1 故障の木解析(FTA) (5 / 5)

異常部分(3次要因)	番号	評価	·····································
太陽電池パドル	15	×	電力低下につながるレベルの角度変動がないことをテレメトリで確認した。
姿勢制御系	25	×	電力低下につながるレベルの姿勢変動がないことをテレメトリで確認した。
	35	×	約3分間で発生電力を1/6に低下させるような大量の放射線はTEDAにより観測されていないことを確認した。
	45	×	セルは約56000枚あり、約3分間で発生電力を約1/6に低下させるような大量のセルの機械的損傷は考えにくい。
太陽電池セル	55	×	セルは約56000枚あり、約3分間で発生電力を1/6に低下させるような大量のセルの短絡の要因としては、環 境磁場の変動が考えられるが、観測された磁場変化により誘起される電圧は十分小さいことを解析で確認し た。
	65	×	打上げ10ヶ月後に発生電力を約1/6に低下させるようなアウトガス発生源はない。 スラスタ噴射によりセルの発生電力低下は起こり得ない。(電力低下時にスラスタ噴射がないこともテレメ トリで確認している。)
	75	×	約3分間で発生電力を1/6に低下させるような大量の紫外線や放射線は観測されていない。
太陽電池セル間	86		1回路で放電が発生し短絡することはあり得る。 他衛星の試験で隣接回路に波及しないことが確認されている。類似性の評価を実施し、他衛星の試験の方が 厳しい条件であることを確認した。
	96	×	導電性の異物が約3分間に50回路相当にほぼ同時に付着し、短絡する可能性は極めて低い。
インタコネクタ	A6	×	クーポンブランケット試験により、27000サイクルでも半田付けに問題ないことを確認しており、5000サイ クル以下で外れることはない。 アレー回路は5並列構成で、カバーガラス付セル(Coverglass Integrated Cell; CIC)あたり3点の接続点 を持っており、CICの開放が1回路の開放につながるには15箇所の開放が必要であり、可能性は極めて低い。 電力低下の傾向が1系及び2系でほぼ同様に起こる事象に対しては、1系及び2系の回路がほぼ同じ回路数 ずつ破損し、これが連続的に起こらなければならないが、このような破損がパドルの機械的挙動に現れずに起 きる可能性は極めて低い。 約50回路の故障に及ぶようなテンション、温度は観測されていない。
	B6	×	アレー回路は5並列構成で、CICあたり3点の接続点を持っており、CICの開放が1回路の開放につながるに は15箇所の開放が必要であり、放電によりすべてが開放する可能性は極めて低い。

:可能性を否定できない ×:可能性がない。または可能性が低い。

(1 / 10)

異常部分(3次要因)	番号	評価	·····································
バスバー	C6	×	バスバーは8mm幅のアルミメッシュでできているため、機械的には、十分な強度を有し、開放する可能性は 極めて低い。 約50回路が約3分間に続けて開放する可能性は極めて低い。 電力低下の傾向が1系及び2系でほぼ同様に起こる事象に対しては、1系及び2系の回路がほぼ同じ回路数 ずつ破損し、これが連続的に起こらなければならないが、このような破損がパドルの機械的挙動に現れずに起 きる可能性は極めて低い。
セル / バスバー間半田付け部	D6	×	半田の融点は180 程度であるが、そのような高温になる要因はない。 アレー回路は5並列構成で、CICあたり3点の接続点を持っており、CICの開放が1回路の開放につながるに は15箇所の開放が必要であり、CICの開放が回路の開放につながる可能性は極めて低い。 約50回路が約3分間に続けて開放する可能性は極めて低い。
	E6	×	クーポンブランケット試験により、27000サイクルでも半田付けに問題ないことを確認しており、5000サイ クル以下で外れることはない。 約50回路が約3分間に続けて開放する可能性は極めて低い。
バスバー / 銅ハーネス半田付 け部	F6	×	半田の融点は180 程度であるが、そのような高温になる要因はない。 2点で半田付けされている。 約50回路が約3分間に続けて開放する可能性は極めて低い。
	G6	×	クーポンブランケット試験により、27000サイクルでも半田付けに問題ないことを確認しており、5000サイ クル以下で外れることはない。 2点で半田付けされている。 約50回路が約3分間に続けて開放する可能性は極めて低い。
セル / 銅八ーネス間	H7		アレイ回路と銅ハーネスはポリイミドで絶縁されているが、傷があればその部分で放電が発生し、短絡する ことは有りうる。 他衛星の試験で、隣接回路に波及しないことが確認されている。類似性の評価を実施し、他衛星の試験の方 が厳しい条件であることを確認した。
	J7	×	ミッション期間中のポリイミドの原子状酸素による侵食は数ミクロン以下と評価されており、アレイ/銅 ハーネス間には25ミクロンのポリイミドシート及び接着剤層があることから、絶縁劣化はない。
	K6	×	信号ラインを除く約50回路を短絡させるほどの数の異物が混入することはあり得ない。 打上げ前に短絡がないことを確認しており、打上げ10ヵ月後の約3分間に約50回路が異物により短絡するこ とはあり得ない。

:可能性を否定できない ×:可能性がない。または可能性が低い。

()	1	1	Λ	١
()			U	J

異常部分(3次要因)	番号	評価	評価理由
銅八ーネス半田付け接続部	L6	×	PSM出力のプロファイル及び固有振動数は電力低下前後で変化がないのでブランケットは伸びていない。 従って、ブランケット間ヒンジが破断していることはなく、ヒンジ破断による半田付け部への過負荷はない。
	M6	×	パドル温度テレメトリデータは70度以下であり、広範囲にわたり高温となっていたことはない。半田の融 点(180 程度)まで余裕がある。 約3分間に約50回路の半田付け部の温度が融点まで上昇する要因はない。
	N6		試験により、単発の放電発生は確認されたが、持続放電は見られなかった。 1 回路の放電が約50回路に波及する可能性は否定できない。
	P6	×	信号ラインを除く約50回路を短絡させるほどの数の異物が混入することはあり得ない。 打上げ前に短絡がないことを確認しており、打上げ10ヵ月後の約3分間に約50回路が異物により短絡するこ とはあり得ない。
	Q6		試験により、単発の放電発生は確認されたが、持続放電は見られなかった。 1回路の放電が約50回路に波及する可能性は否定できない。
銅八ーネス	R6	×	周囲をダブラで補強してあるため、姿勢に表れない破断は考えられない。 信号線前で破断が止まるストッパがない。 1系、2系同時に切れることは考えられない。
	S6	×	幅1cmの銅ハーネスを3分間に50回路相当切断するほどの数のデブリが衝突することは考えられない。 信号ラインを除いてデブリが当たることは考えられない。
	Т6	×	保管されていたブランケットサンプルでマイグレーションがないことを確認した。

:可能性を否定できない ×:可能性がない。または可能性が低い。

異常部分(3次要因)	番号	評価	
ミニブランケット部	U6	×	約50回路が約3分間に続けて開放することはあり得ない。 ハーネスは十分なストレスリリーフを有している。
半田接続	V6	×	ハーネスのジュール熱により半田が溶融しないことを解析で確認した。 当該半田付けはシリコン接着材コーティングされているため、放電の可能性はない。
コネクタとミニブランケット 部半田接続部間のハーネス	W6	×	使用しているETFE被覆電線(宇宙空間に露出)は原子状酸素と放射線の複合環境に対して十分な耐性が あるため、通常の環境条件・使用条件下では短絡・地絡に至る被覆劣化は生じ得ない。 (放射線被爆量: 1×10 ⁷ rad < 耐性:5×10 ⁸ rad) この事象が仮に発生したとしても時間的にも3分間で上記の現象が約50回路分の電線で徐々に起きる可能 性はあり得ない。
ブランケット側コネクタ	X5	×	ねじ止めされている電力出力用コネクタ6個のコネクタが約3分間に順次、劣化/破損を生じて外れることは あり得ない。 信号線には異常が見られないため、6個のコネクタのうち信号線を含まない2個のコネクタの異常では、約 5kWの電力低下にはならない。 コネクタコンタクトはかしめタイプである。
	Y6	×	開放から短絡に至るモード。X5参照
	Z6	×	約3分間に約50回路が導電性の異物により短絡しなければならないが、その可能性はない。 信号線には異常が見られないため、6個のコネクタのうち信号線を含まない2個のコネクタの異常では、約 5kWの電力低下にはならない。 コネクタはMLIで覆われており、異物混入の可能性は極めて低い。

:可能性を否定できない ×:可能性がない。または可能性が低い。

(4 / 10)

(5/10)

異常部分(3次要因)	番号	評価	評価理由
	AA6		電力ライン104本+信号ライン2本のハーネス束が開放すれば電力が約1kWに低下する事象を説明できる。地上 試験により20本のハーネス束が開放または短絡することを確認した。
	AB6		電力ライン104本+信号ライン2本のハーネス束が開放すれば電力が約1kWに低下する事象を説明できる。デブ リ、熱サイクル等が要因として否定できない。
ハーネス	AC6		電力ライン104本+信号ライン2本のハーネス束が短絡すれば電力が約1kWに低下する事象を説明できる。地上 試験により20本のハーネス束が開放または短絡することを確認した。
	AD6		電力ライン104本+信号ライン2本のハーネス束が短絡すれば電力が約1kWに低下する事象を説明できる。デブ リ、熱サイクル、放射線等が要因として否定できない。
	AE5	×	電力ライン24本+信号ライン66本のハーネス束のうち、信号ラインのみを残して開放することはあり得ない。
	AF5	×	電力ライン24本+信号ライン66本のハーネス束のうち、信号ラインのみを残して短絡することはあり得な い。
パドル駆動機構側コネクタ	AG5	×	ねじ止めされている電力出力用コネクタ5個のうち、4個のコネクタが約3分間に順次、劣化 / 破損を生じて 外れることはあり得ない。 コネクタコンタクトはかしめタイプである。
	AH6	×	開放から短絡に至るモード。AG5参照
	AJ6	×	約3分間に約5kWの電力低下を起こすには、電力出力用コネクタ5個のうち、4個のコネクタの全ピンが導電性の異物により短絡しなければならないが、その可能性はない。
入力側コネクタ	AK5	×	ねじ止めされている電力出力用コネクタ5個のうち、4個のコネクタが約3分間に順次、劣化/破損を生じ てはずれる可能性はない。
	AL6	×	開放から短絡に至るモード。AK5参照
	AM6	×	徐々に約5kWの電力低下を起こすには、電力入力用D-subコネクタ5個のうち、4個のコネクタ噛合面に徐々 に導電性の異物が混入しなければならないが、コネクタの噛合面は密封状態であり、異物が侵入する可能性は ない。 この事象が仮に発生したとしても時間的に3分間で上記の現象が徐々に起きる可能性はあり得ない。

:可能性を否定できない ×:可能性がない。または可能性が低い。

(6 / 10)

表 - 3 - 1 故障の木解析評価理由

異常部分(3次要因)	番号	評価	·····································
	AP6	×	徐々に約5kWの電力低下を起こすには、電力用リング(HOT)64リングのうち、約80%にあたる約50リン グのすべての電線、または電力用(RTN)5リングのうち、約80%にあたる約4リングのすべての電線(合 計51本)が、徐々にリング内周面の端子(リングと一体加工)から外れて接触しなければならないが、その ようなことはあり得ない。 電線はこの端子に半田付けし、その周りは電線ごと樹脂で固めており、電線を引き抜くような外力は作用し ない。 約3分間で上記の現象が徐々に起きる可能性はあり得ない。3分間のPDM回転角は約10度。 同じPDM内のコネクタにある同様の信号用リングを介するテレメトリには異常がない。 温度テレメトリの上昇は観測されていない。
	AQ6	×	徐々に約5kWの電力低下を起こすには、電力用リング(HOT)64リングのうち、約80%にあたる約50リン グのすべての電線が断線しなければならないが、通常の環境条件・使用条件下では、電線が断線するような外 力は作用しない。 同じPDM内のコネクタにある同様の信号用リングを介するテレメトリには異常がない。
入力側コネクタとスリップリング 間のハーネス	AS6	×	約5kWの電力低下を起こすには、電力用リング(HOT)64リングのうち、約80%にあたる約50リングのす べての電線とRTN側の電線の被覆が劣化し接触しなければならないが、スリップリングからPAD側ハーネス に使用しているETFE被覆電線(一部宇宙空間に露出)は原子状酸素と放射線の複合環境に対して十分な耐 性があるため、通常の環境条件・使用条件下では短絡・地絡に至る被覆劣化は生じ得ない。 放射線被爆量:1×10 ⁷ rad < 耐性:5×10 ⁸ rad この事象が仮に発生したとしても時間的にも3分間で上記の現象が約50リング分の電線で徐々に起きる可 能性はあり得ない。 同じPDM内にある同様の信号用リングを介するテレメトリに異常がない。
	AT6	×	開放から短絡に至るモード。AP6参照
	AU6	×	電線と金属部品エッジが接触する部分は樹脂による保護を実施しており、通常の環境条件・使用条件下では 被覆損傷は生じ得ない。 仮に、損傷して短絡した場合温度は上昇するが、近傍の温度センサは温度低下を示していることからテレメ トリと一致しない。

74

:可能性を否定できない ×:可能性がない。または可能性が低い。

異常部分(3次要因)	番号	評価	·····································
スリップリング	AV5	×	パドル駆動機構の温度低下のテレメトリと一致しない。
スリップリング / ブラシ間	AW6	×	徐々に約5kWの電力低下を起こすには、電力用リング(HOT)64リングまたは電力用リング(RTN)5リ ングのうち、約80%にあたるリングのすべてが徐々に開放しなければならないが、1リング2ブラシ構成(パ ワーHOTリング、RTNは1リンが6ブジ構成)であり、オープン状態になるためにはブラシが2個ともブラシ/リン グ間異物を挟み込む必要があり、PDM内に、絶縁性の異物がいくつも入り込こむ可能性は低い。 高抵抗での接触など完全に開放とならない場合は増加抵抗部分で発熱し、PDMの温度が上昇するため、PDM温 度低下の事象と一致しない。
	AX6	×	スリップリングは、1リング2ブラシ構成(パワーHOTリング、RTNは1リング6ブラシ構成)であり、ブラシが2 個とも脱落する可能性は低い。 また、徐々に約5kWの電力低下を起こすために、電力用リング(HOT)64リングまたは電力用リング(RT N)5リングのうち、約80%にあたるリングのすべてのブラシが脱落しなければならないが、その可能性は極 めて低い。
	AY6	×	スリップリングは、1リング2ブラシ構成(パワーHOTリング、RTNは1リング6ブラシ構成)であり、ブラ シが2個ともブラシ圧を消失する可能性は低い。 また、徐々に約5kWの電力低下を起こすために、電力用リング(HOT)64リングまたは電力用リング(RTN)5リングのうち、約80%にあたるリングのすべてのブラシ圧が徐々に消失しなければならないが、その可 能性は極めて低い。
	AZ6	×	各ブラシは、ブラシブロック(RTN:1ブロック(5リング分)、HOT:3ブロック(22リング 分))に取り付けられており、各ブラシブロックは高トルク(ロックタイトあり)の6本のネジで筐体に取り 付けており外れる可能性はない。 仮に6本のねじ全てが外れ、ブラシがリングから離れたとしても、同時にRTNで5リング、HOTで22 リング単位での電力低下が生じると考えられるため、約3分間で徐々にブラシ圧が低下する現象が起きる可能 性はない。
ブラシホルダ	BA5	×	パドル駆動機構の温度低下のテレメトリと一致しない。

:可能性を否定できない ×:可能性がない。または可能性が低い。

(7/10)

異常部分(3次要因) 番号 評価 評価理由 徐々に約5kWの電力低下を起こすには、電力出力用D-subコネクタ5個のうち、4個のコネクタのコンタクト に抜けが徐々に生じなけれならないが、電線はコネクタ近傍で束線され、ブラシブロック上の端子に配線され BB6 x ており、コンタクトがコネクタから引き抜くような外力は作用しない。 徐々に約5kWの電力低下を起こすには、電力用リング(HOT)64リングのうち、約80%にあたる約50リン ダのすべての電線とRTN側の電線がブラシブロックの端子から外れなければならないが、電線は端子にハン ダ接続された後、端子部は樹脂で電線と一緒に固定されており、電線が端子から外れる可能性はない。 BC6 × 通常の環境条件・使用条件下では、電線を端子から引き剥がすような外力は作用しない。 出力側コネクタとブラシブ ロック間のハーネス 徐々に約5kWの電力低下を起こすには、電力用リング(HOT)64リングのうち、約80%にあたる約50リン グのすべての電線が断線しなければならないが、通常の環境条件・使用条件下では、電線が断線するような外 力は作用しない。 BD6 x 約3分間で上記の現象が徐々に起きる可能性はあり得ない。 同じPDM内のコネクタにある同様の信号用リングを介するテレメトリには異常がない。 パドル駆動機構の温度低下のテレメトリと一致しない。 BE5 x ねじ止めされている電力出力用コネクタ5個のうち、4個のコネクタが約3分間に順次、劣化/破損を生じて 外れる可能性はない。 BF5 x コネクタコンタクトはかしめタイプである。 出力側コネクタ パドル駆動機構の温度低下のテレメトリと一致しない。 BG5 x ねじ止めされている電力出力用コネクタ5個のうち、4個のコネクタが約3分間に順次、劣化/破損を生じて 外れる可能性はない。 BH5 x コネクタコンタクトはかしめタイプである。 パドル駆動機構の温度低下テレメトリと一致しない。 BJ5 x 5個のハーネス束のうち、4個のハーネス束が約3分間に順次、劣化/破損をする可能性はない。

ハーネスが高温にならないことを解析により確認した。 BK6 X MLIは接地されており、部分帯電しない。 ハーネス パドル駆動機構の温度低下テレメトリと一致しない。 BL5 x

> :可能性を否定できない ×:可能性がない。または可能性が低い。

(8 / 10)

コネクタ

(a	1	Λ	
1	J		U	J

異常部分(3次要因)	番号	評価	評価理由
	BM5	×	シャントトランジスタが開放しても事象のような電力低下は生じない。
	BN5	×	シャントトランジスタが短絡しても事象のような電力低下は生じない。
シャント回路	BP6	×	セルの最大発生電圧では故障しない。 観測された磁場変化により誘起される電圧は十分小さいことを解析で確認した。 仮に1回路が故障しても、約50回路が約3分間に続けて開放することはあり得ない。 シャント回路の1系と2系は独立の筐体であり、それぞれのシャント電流及び電力制御回路入力電流がほぼ同 期して低下する可能性は低い。 バス電圧テレメトリに過大なレベルは見られない。(テレメトリ更新周期0.5秒) 電力低下前後のシャント回路の動作が正常であることがテレメトリより確認されている。
	BQ6	×	放電等によりサージ電流が流れてダイオードが開放故障しても他の回路に故障が波及することはない。 シャント回路の1系と2系は独立の筐体であり、それぞれのシャント電流及び電力制御回路入力電流がほぼ同 期して低下する可能性は低い。 電力制御回路入力電流テレメトリに過大なレベルは見られない。(テレメトリ更新周期0.5秒) 電力低下前後のシャント回路の動作が正常であることがテレメトリより確認されている。
	BR6	×	1つのダイオードの定格ジャンクション温度上限(200)の熱解析を行い、隣接するダイオードは最大7 程度しか上昇しないことを確認した。 シャント回路の1系と2系は独立の筐体であり、それぞれのシャント電流及び電力制御回路入力電流がほぼ同 期して低下することは極めて考えにくい。 シャント温度テレメトリに過大なレベルは見られない。(テレメトリ更新周期16秒) 電力低下前後のシャント回路の動作が正常であることがテレメトリより確認されている。
	BS5	×	ブロッキングダイオードが短絡しても事象のような電力低下は生じない。

:可能性を否定できない ×:可能性がない。または可能性が低い。

		r	
異常部分(3次要因)	番号	評価	
	BT5	×	各系の電力ラインが1本に結合されており、約100Wの倍数で電力が低下する事象はあり得ない。
シャント / 電力制御器間八-	BU5	×	パドル駆動機構の温度低下テレメトリと一致しない。
ネス	BV5	×	各系の電力ラインが1本に結合されており、約100Wの倍数で電力が低下する事象はあり得ない。
	BW5	×	パドル駆動機構の温度低下テレメトリと一致しない。
電力制御器	BX3	×	各系の電力ラインが1本に結合されており、約100Wの倍数で電力が低下する事象はあり得ない。
バッテリ充電器	BY3	×	各系の電力ラインが1本に結合されており、約100Wの倍数で電力が低下する事象はあり得ない。
バッテリ	BZ3	×	各系の電力ラインが1本に結合されており、約100Wの倍数で電力が低下する事象はあり得ない。
電源系サブシステム	CA2	×	電力低下発生初期はシャント回路を順次開くことによりメインバス電圧を維持し、途中からバッテリ充電電 流を絞ることによりメインバス電圧を維持し、最終的にバッテリ放電を開始していることをテレメトリにより 確認していることから、電力制御機能は正常である。

:可能性を否定できない ×:可能性がない。または可能性が低い。

(10/10)

図 - 3 - 2 電力伝送機能概念図

79

図 - 3 - 3 ブロッキングダイオードのサージ電流特性

図 - 3 - 4 「みどり」の軌道上環境と他衛星の試験環境との比較

項目	「みどりⅡ」の軌道上環境	ETS- 試験環境	
カバーガラス / セル間電位差	~1.2[kV]程度(解析値)	1[kV]	
インタコネクタ / CFRP 基板間電位差	約 60[V](インタコネクタ/銅ハーネ	110[V]	
	ス間電位)		
隣接セル間電位差	約 60[V]	55[V] ~ 130[V]	
隣接セル間間隔	1.1[mm]	0.65[mm]	
電流容量	約 2[A]	2.64[A]	
背景中性ガス密度		$4.0 \times 10^{16} \sim 1.4 \times 10^{17} \text{ [m}^{-3}\text{]}$	
(背景真空度)	(10 ⁻¹⁰ [torr]程度)	$(1.2 \times 10^{-6} \sim 4.3 \times 10^{-6} [torr])$	

「みどり॥」の太陽電池ブランケット断面

実機と同等の銅ハーネス接続部の電圧ポテン シャルを下げ、プラズマ環境下において放電が 発生することを確認する。

<u>供試体</u>

太陽電池パドルの部分試作品 (銅ハーネス5本、うち2本に電圧を印加)

試験環境

中性ガス密度	:	10 ¹⁸ / m ³
プラズマ密度	:	10 ¹⁰ ~ 10 ¹² / m ³
ポテンシャル電位	:	-60V ~ -1000V
アレイ回路電位	:	60V

試験結果

銅ハーネス接続部のランド間においてトリガ 放電の発生を確認したが、持続放電への波及 は確認されなかった。

図 - 3 - 5 太陽電池パドル銅ハーネス接続部の帯電及び放電試験

運用異常発生後、原因究明の一環としてブーム及びハーネスの軌道上温度を正確に予測するための 熱数学モデルを構築する。

<u>供試体</u>

「みどり」と熱的に等価なブーム及びハーネスの熱試験モデル

<u>試験環境</u>

温度環境 :軌道上を模擬 ハーネス通電電流 :実際の軌道上と同等の電流

実測温度と試験結果の比較

1.46A= (1.78A²×67分/100分)

図 - 3 - 6 太陽電池パドルハーネス熱平衡試験概要

試験の目的

軌道上環境条件の一つとして、「みどり」 の太陽電池パドルハーネスが遭遇したと思 われる温度サイクル環境がハーネス被覆 ヘ与える影響を確認する。

AWG24番線を使用 (実機ではAWG22番線

試験供試体

温度サイクルプロファイル

を使用)

供試体

温度範囲 :100 ~ 250 サイクル時間 :約15分 (みどり の軌道上環境は101 分周期) 雰囲気環境

10cm×52往復の電線束

試験結果

約2000サイクルから、約5000サイクルの間 で、少なくとも被覆の一ヶ所に芯線に達する 損傷が発生することが確認された。

損傷部分の拡大写真

図 - 3 - 7 温度サイクル試験

高温環境下に曝されることによりハーネスの被 覆同士が固着することを確認し、温度サイクル 負荷によって損傷が発生することを確認する。

<u>供試体</u>

10cm×52往復の電線束 AWG22番線を使用(みどりの実機と同等品)

試験環境

(高温放置)
 温度
 放置時間
 雰囲気環境
 【温度サイクル】
 温度範囲
 サイクル時間

雰囲気環境

:260
:167時間
:ぶり10 ⁻ 'torr

:約0 ~約130

:約10分(みどり の軌道 上環境は101分周期) :大気圧

試験結果

260 の高温放置の結果、電線被覆同士の固 着が確認された。

その後、固着した電線束を温度サイクル試験に 供し、約2400サイクル経過時点で少なくとも被覆 の一ヶ所に芯線に達する損傷の発生が確認さ れた。

応線に達する損傷
 接触していた側の電線被覆にも損傷が認
 められた(芯線には達していない)

損傷部分の拡大写真

図 - 3 - 8 高温放置・温度サイクル試験

バイアス電圧を印加して負に帯電させたMLIと、 プラス側ライン/マイナス側ライン間に電圧 (60V;太陽電池パドルからの出力端に相当)を かけた損傷ハーネスとの間で放電が発生するこ とを確認する。

<u>供試体</u>

みどり 実機に使用したものと同等のハーネス に環状(サーマルワイヤストリッパを用いて加 工)の傷を付けたもの。

<u>試験環境</u>

チャンバ背圧	:10 ⁻⁵ t	orr	
プラズマ密度	:なし		
MLIポテンシャル電イ	<u>立:-1.0</u> -	~ -1.7kV	
ハーネス間電位	:約60	V	
軌道上環境模擬用	外部コン	デンサ容	Ħ
	: Cext	=4.4nF	
ハーネス温度	:100	~ 230	

試験結果

MLIと損傷ハーネス間にトリガ放電が 発生するとともに、対向する損傷ハー ネス間に単発的な放電が確認された。

図 - 3 - 9 MLIとハーネス間のトリガ放電及びハーネス間の単発放電の検証

損傷ハーネス間の単発的な放電から持続放 電が発生することを確認する。

<u>供試体</u>

「みどり」」実機同等のハーネス、MLI

<u>試験条件</u>

ハーネス被覆傷	:スリット状又は環状
ハーネス間距離	:密着又は約1mm
ハーネス間電圧	:約60V又は120V
真空度	:約0.5torr又は10 ⁻⁴ torr
プラズマ密度	:なし又は約10 ¹² /m ³

<u>試験結果</u>

損傷ハーネスの芯線の露出部が対向し、 ハーネス同士が密着しているとHOT/RTN間 で炭化導電路を介した持続放電が発生する ことが確認された。なお、持続放電は約16分 続いた。

ー対の損傷ハーネスに隣接させて置いたー 対の無傷のハーネスへの波及確認も併せて 行ったところ、持続放電発生から約30秒後 に隣接回路の短絡が確認された。

図 - 3 - 1 0 ハーネス間の持続放電確認試験

試験の目的

1組の損傷ハーネスの持続放電が、隣接する多数の回路へ波及することを確認する。

供試体

みどり の実機と同等のハーネス

試験環境

背圧	:10 ⁻² torr以下	
プラズマ	:なし	
ハーネス温	温度(波及開始時)	
	:約230 (1回目)、約120	(2回目)
傷つきハー	-ネスHOT/RTN間電位	
	:60V	
隣接ハーネ	ネスHOT/RTN間電位	
	:60V(SAS×3、通常電源×	(6)

試験結果

1回目では、隣接する9回路すべてに波及したことを 確認した。被覆は炭化し、ハーネス同士が溶着して いた。また、すべての回路のHOTラインは断線して いた。約30秒間ですべての回路が開放または短絡 した。また、データ取得間隔(0.5秒)以内で複数の 回路が開放または短絡したことも確認した。 2回目では、約30秒間で8回路の開放または短絡が 確認された。残りの2回路についても、完全な短絡 までは至らなかったが、線間抵抗が600 にまで低 下していることが確認された。

試験コンフィギュレーション

試験後のハーネス外観

図 - 3 - 1 1 多数回路波及確認試験

図Ⅱ-3-12 力積の作用点が存在する範囲

図Ⅱ-3-13 太陽電池パドルハーネスでの異常発生シナリオ

※図はすべて模式図であり、実際の衛星上 とは異なる可能性がある。

用語集

あ	アレイ(回路)	複数の太陽電池セルが直並列に組まれた1つの回路。
	エアロゾル	大気中に浮遊している微細な液体やチリのこと。
	エンジニアリングモデル	解析・設計・製造・試験などの情報の入手と確認、設計変更の評価、インタフ
		ェースの適合性の確認など、プロトタイプモデルの設計を固めるために行う設
		計開発試験に供するために製作されるモデルのこと。
	end-to-end 試験	衛星打上げ後の定常運用を模擬した試験で、衛星実機だけでなく、定常で関
	エンド・トゥ・エンド試験	わる殆どの地上設備を含めた大規模な試験で、システム全系の運用性の確
		認を目的としている。
か	架橋	鎖状分子の任意の原子間に結合を形成すること。
		一般には共有結合(スピンの違う2つの電子を2つの原子が共有することに
		よって形成される結合)を指す。
	加速度センサ	ADEOS の軌道上不具合を反映し、ADEOS-II の軌道上の動的挙動をモニタ
		するために搭載される実験機器の1つ。加速度センサは、パドル先端に3台、
		パドル根元に2台、衛星構体に3台、計8台搭載されている。スタートラッカと
		合わせて、パドルを含む衛星本体の振動挙動の観測と、定常運用における
		衛星姿勢決定データの評価に用いる。
	逆合成開口レーダ	目標側の動きを利用して高解像度を得る。
		船舶のように常時動揺している目標を検出するのに有効で、時間(位置変)
		化)方向にデータを重ねて解像度を上げる。
	クーポンブランケット	要素試験や耐環境試験に用いるブランケットの一部を切り出した供試体。
	軽負荷モード	観測機器等をオフにして、衛星の電力消費を最小限にするモード。
	Ka 周波数帯	衛星通信で使用される周波数帯の一つ。27GHz~40GHz。Ku バンドに比べて
		数倍広い帯域が取れる等の特長があり、このため大容量通信に向いている。
		ただし、周波数が高いために伝搬損失が大きい。
	原子状酸素	酸素原子。酸素分子に比べ、極めて強い酸化力を持つ。
	故障の木解析(FTA)	信頼性、安全性の両面から見て、不具合事象に関し、その発生の経過を遡っ
		て樹形図に展開し、発生経路、および発生原因、発生確率を解析する技法の
		こと。
	固有振動数	物体が自由に振動するときの振動周波数。
さ	サージ電流	急激な電気の流れ。
	サーマルワイヤストリッパ	電線被覆等を加工するための道具で、熱により加工するため、芯線を痛める
		ことがない。
	視覚モニタ	ADEOSの軌道上不具合を反映しADEOS-IIに搭載される可動物の展開動作
		や、定常動作の挙動を監視・検証することを目的として搭載された CCD カメラ
		システム。
	実効放射率	測定対象物のその状態(形状、表面状態)において、その計測方向について
		の物体表面の放射効率を表す値を放射率と呼ぶ。実効放射率は、多層断熱
		材(MLI)等の複雑な合成面の放射率を一枚の単純面に置き換えた際の等価
	シャンクション温度	半導体素子の接合部の温度。
	シャント回路	太陽電池で発生する電流のうち、衛星消費電流以上の余剰電流をリターン側
	N	に流9 ことにより、日照中の八人電圧を安定化するための電気回路
	ンヤントトフンシスタ 	ンヤント回路で使用されているトランシスタ。発生電力か員何電力を上回ると
		さにトフノン人ダをオノタることにより、余剌電刀を肩質する。
	1甲根 イスト	へ防電池セルか拾載されるノレキシノルな限団を畳まれた状態から展開さ
		ヒ、

	フトロークエータ	大唱電池ブランケットとファトの目さの差たエニタオスための装置
	ストロークモーク	太陽电心フラフラットとく入りの長さの差をモニテラるための表直。
		ハトル駆動機構内にのり、凹転りるハトルからの電力伝达、ハトルに取り1)
		けられにナハイ人との通信、電源供給などを行う。集電境を固定しに回転軸
		部と、ファシおよび端子を接続した固定部から構成される。
	セル	太陽電池素子。
た	太陽同期準回帰軌道	太陽同期軌道とは、軌道面と太陽方向の角度が一年を通して一定な軌道の
		ことで、準回帰軌道とは、ある一定日後に同一地点に戻ってくる軌道のこと。
		ADEOS-IIでは、10時30分±15分に赤道上空(降交点)を北から南へ通過し、
		4日後ごとに元の位置に戻る軌道を採用。
	太陽フレア	太陽表面のコロナに貯えられた磁場のエネルギーが、突然短時間のうちに開
		放されて記ころ巨大な爆発現象。
	多圙断埶材	銅を混ぜたアルミを茨差したカプトンシートを数枚重わ その間にナイロンの
	$\mathbf{V} = \mathbf{U} \mathbf{X} \mathbf{V}$	鋼を広さた、かくを点省したカントングーを数12単は、その間にアーロンの 網を抜んでカッションのトンにし、網の作るすきまにトス熱紛緩と、アルミの表
		禍を決心でリッションのようにし、禍の下るすとよによる恐能隊に、リルマの急 美で今色に郷/主面のら时で「断劫たと/」たちの
	ガゴニ	
	<i>3</i> 77	海峡、海板桶垣初の桶垣強度を回上させるにの、その部位を多層化し、補強
		している部分のこと。ADEOS- では、フランケットの周辺に対し、GFRP 製の
		タフラを用いている。
	炭化導電路	アーク(コロナ放電)により絶縁体が分解され、炭化し形成された電導路。
	定張力機構	伸展マストにより、展開された太陽電池セルが搭載されているブランケット部
	テンションコントロール	を日照・日陰時の伸展マストとブランケット部の温度差により生じる寸法差を
	機構	┃ 吸収し且つ一定の張力でブランケット部を引っ張る機構。 伸縮部と張力部とで
		構成される。
	デブリ	地球をとりまく、人工的な宇宙のゴミ。
1+	<u> </u>	
197		
		电版尔、通信尔、安努前御尔寺の人工倒生として連用するにのの基本的な
		筬能を可る筬器を八人筬器と呼ふ。これに対して、倒生のミッションでのる観
		測寺を司る機器をミッション機器と呼ぶ。
		大電力を通すために使われる板状の金属。
	パドル駆動機構	バドルを太陽に指向するように衛星本体に対して回転させる装置で、パドル
		の付け根に搭載される。同じ方向に回り続けるパドルと衛星本体との間で、
		電力や信号の受渡しをする機能も持つ。
	ピッチ(軸)	ロール軸とヨー軸に張られる平面に垂直かつ衛星重心を通る軸をピッチ軸と
		呼ぶ。Y 軸に同じ。また、この軸まわりの回転をピッチ(pitch)と呼ぶ。ヨー軸を
		ロール軸に回す向きを正とする。
	V/T カーブ	バッテリの電圧(V)と温度(T)の関係を規定するカーブであり、 バッテリの充電
		モード切り替え判定に使用する。みどり では8本用意しており、バッテリの
		劣化等に応じてコマンドで選択する。
	FedSat(フェドサット)	オーストラリアが連邦制100周年を記念し製作した小型科学衛星。みどり
	· • • • • • • • • • • • • • • • • • • •	b c c c c c c c c c
	プラブマ	電離して正 負のイオンが共存し全体として電気的に中性になっている物質
	<i>></i> > > > > > > > > > > > > > > > > > >	電磁して正、負の「カンガ六仔し上体として電気的に干住になりている物質 の状態 雪離府の互いプラブマけ互い電気に消せたよう
	ゴニンケット	の気感。电離反の同じフラスでは同い电気は存住です。 大唱電池セルが接載されているコレキンゴルな暗面(ADEOS の担合 50
		していていたのでは、「ないない」では、「ないない」では、「ないない」では、「ないない」では、「ないない」では、「ないない」では、「ないない」では、「ないない」では、「ないない」では、「ないない」では、「ないないない」では、「ないないない」では、「ないないない」では、「ないないない」では、「ないないないない。
		電流の逆流を防止するためのダイオード。
	フロトフライト試験(PFT)	設計に問題がないことを確認すると共に、打上げ用の実機としての品質を備
		えていることを確認する試験。
	ポリイミド	主鎖にイミド基 - CONHCO - を持つ高分子。 有機高分子中、 最高レベルの耐
		熱性(連続使用温度 250℃以上)。難燃性、機械的強度、耐摩耗性、耐クリー
		プ性、耐放射線性、寸法安定性に優れる。

ま	マイグレーション	金属箔、金属メッキ、コロイド金属や金属導電塗料などが、電流・電圧の存在
		吸着に伴い、金属がそれらの表面または内部に移行する現象。
	メインバス	搭載機器に一次電源を供給するための電源系統。
	メタロジカルボンディング	ダイオードの一種で、溶接により作成されたもの。
	(ダイオード)	
せ	ヨー(軸)	観測センサ取付け面に対し垂直かつ衛星重心を通る軸線をヨー軸と呼ぶ。Z
		軸に同じ。また、この軸まわりの回転をヨー(yaw)と呼ぶ。ロール軸をヨー軸に
		回す向きを正とする。
	四フッ化エチレン - エチレ	四フッ化エチレンとエチレンの共重合体であり、押し出し加工が可能で、耐熱
	ン共重合(ETFE)樹脂	性、電気特性に優れている。
5	リコンディショニング	バッテリの容量を回復させるため、一度完全にバッテリを放電して空にしてか
		ら、再度充電する作業のこと。
	ロール(軸)	ロケットとの分離面に垂直かつ衛星重心を通る軸をロール軸と呼ぶ。X 軸に
		同じ。また、この軸まわりの回転をロール(roll)と呼ぶ。ピッチ軸をヨー軸に回
		す向きを正とする。

略語集

Α

ADEOS ADEOS-II AMSR AOCE AOCS AWG	Advanced Earth Observing Satellite Advanced Earth Observing Satellite-II Advanced Microwave Scanning Radiometer Attitude and Orbit Control Electronics Attitude and Orbit Control Subsystem American Wire Gage	地球観測プラットフォーム技術衛星 環境観測技術衛星 高性能マイクロ波放射計 姿勢軌道制御電子回路 姿勢軌道制御系 米国電線規格
В		
BAT BCCU BOL	Battery Battery Charge Control Unit Beginning of Life	バッテリ、電池 バッテリ充電制御器 寿命初期
С		
CFRP CIC CNES	Carbon Fiber Reinforced Plastics Coverglass Integrated Cell Center National d'Etudes Spatiales	炭素繊維強化プラスチック カバーガラス付太陽電池セル フランス国立宇宙研究センター
D		
DMS DMSP DOD DRTS	Dynamics Monitoring System Defence Meteorological Satellite Program Depth of Discharge Data Relay Test Satellite	ダイナミクスモニタシステム 米国国防省気象衛星 放電深度 データ中継技術衛星
E		
EOL ETFE ETS-VIII	End of Life Ethylene-Tetrafluoroethylene Engineering Test Satellite-VIII	寿命末期 四フッ化エチレンーエチレン共重合 技術試験衛星 VIII 型
F		
FedSat FGAN	Federation Satellite Forschungsgesellschaft für Angewandte Naturwissenschaften e.V.	オーストラリアの小型衛星 応用自然科学研究協会
FMEA FHR	Failure mode and effects analysis Forschungsinstitut für Hochfrequenzphysik und Padartechnik	故障モードと影響解析 高周波物理研究所
FTA	Fault Tree Analysis	故障の木解析

G		
GLI GPS	Global Imager Global Positioning System	グローバル・イメージャ 全地球的位置決めシステム
н		
HKMU	HK Memory Unit	HK 用データレコーダ
L		
JAXA JPL JST	Japan Aerospace Exploration Agency Jet Propulsion Laboratory Japanese Standard Time	宇宙航空研究開発機構 ジェット推進研究所 日本標準時
L		
LLM	Light Load Mode	軽負荷モード
М		
MIL-STD MLI	Military Specifications and Standards Multi Layer Insulator	米軍仕様書 多層断熱材
N		
NASA NOAA	National Aeronautics and Space Administration National Oceanic and Atmospheric Administration	米国航空宇宙局 海洋大気庁(米国)
Р		
PAD PCU PDM PMA PSM PTM	Solar Array Paddle Power Control Unit Paddle Drive Mechanism Paddle Monitoring Acceleration Paddle Stroke Monitor Paddle Tension Monitor	太陽電池パドル 電力制御装置 パドル駆動機構 加速度計(パドル取付) パドルストロークモニタ パドルテンションモニタ
S		
SAS SHNT SPSS	Solar Array Simulator Shunt Solar Paddle Sun Sensor	パレ1回路電圧模擬用電源 シャント、分流器 パドル追尾用太陽センサ

т		
TCM TEDA	Tension Control Mechanism Technical Data Acquisition Equipment	定張力機構 技術データ取得装置
U		
UVC	Under Voltage Control	下限電圧制御