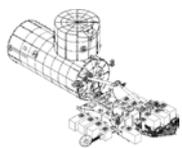


国際宇宙ステーションの日本実験棟「きぼう」(JEM) から放出される小型衛星の安全検証結果について

平成24年6月19日 A改訂

平成24年6月13日 NC版

宇宙航空研究開発機構



目次

1. はじめに	2
2. 経緯	3
3. 宇宙開発委員会における安全審議状況	4
4. 安全審査体制	5
5. 安全解析の方法	6
6. JAXA及びNASAにおける審査経緯	8
7. ハザード制御の有効性の確認	9
8. 安全設計・検証結果	11
9. 運用への準備等	21
10. 結論	22

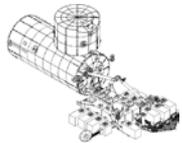
付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果

付表-2 JAXA有人安全審査会で審査した小型衛星ハザードレポート

付表-3 J-SSOD及び小型衛星間インタフェースに関する検証結果

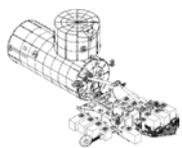
付図-1 安全設計の流れ

付図-2 小型衛星 ハザードFTA



1. はじめに

国際宇宙ステーション (ISS) の日本実験棟「きぼう」(JEM) に搭載される小型衛星放出機構 (J-SSOD) から放出される小型衛星 (RAIKO, FITSAT-1, WE WISH) の安全検証が終了したので報告する。



2. 経緯

- 宇宙開発委員会の安全評価部会は、平成8年4月に「宇宙ステーション取付型実験モジュール(JEM)に係る安全評価のための基本指針」(以下「基本指針」という。)を取りまとめ、宇宙開発委員会に了承された。
- 基本指針に基づき、宇宙開発事業団(NASDA 当時)はJEMの安全設計について報告し、平成11年7月の安全評価部会で審議、了承された。その結果は「国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告)」(以下「JEM安全設計(報告)」という)として取りまとめられ、宇宙開発委員会に報告・了承された。
- NASDA(当時)は、JEM安全設計(報告)のとおりJEM主要構成要素(ICS及びBDSを除く)の検証が終了したことを受け、平成14年12月に「国際宇宙ステーションの日本の実験棟の安全対策(報告)」(以下「JEM安全対策(報告)」という)として安全部会に報告し、この結果を安全部会は、宇宙開発委員会に報告した。
- NASDA(当時)は、実験装置である、流体実験(RYUTAI)ラック、細胞実験(SAIBO)ラック、SEDA-AP及び温度勾配炉ラックの安全設計について、JEM基本指針に基づき、それぞれ平成13年12月、平成15年7月に安全部会に報告した。
- JEM安全対策(報告)時に製造が未完了であった、ICS、BDS、PROX、SAIBOラック及びRYUTAIラックについて平成19年1月に、MAXI、SEDA-APについては平成20年9月、SMILESについては平成21年5月、温度勾配炉ラック及び多目的実験ラックは平成22年12月、MCE、AQHは平成24年1月、J-SSOD及びMPEPは平成24年3月にそれぞれ安全検証結果を安全部会に報告した。
- 今般、J-SSODから放出される、JAXAが公募した小型衛星3機の安全検証結果について報告する。

NASDA: National Space Development Agency of Japan

ICS: Inter-orbit Communication System

BDS: Backup Drive System

PROX: HTV Proximity Communication System

MAXI: Monitor of All-sky X-ray Image

SEDA-AP: Space Environment Data Acquisition equipment - Attached Payload

SMILES : Superconducting Submillimeter-Wave Limb-Emission Sounder

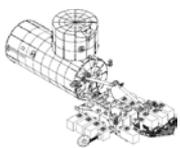
HTV: H-II Transfer Vehicle

MCE: Multi-Mission Consolidated Equipment

AQH: Aquatic Habitat

J-SSOD: JEM Small Satellite Orbital Deployer

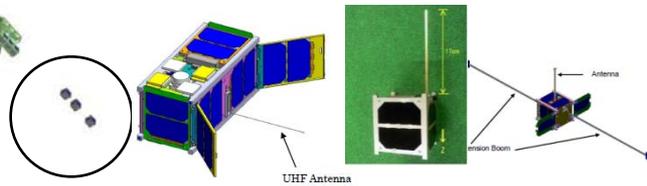
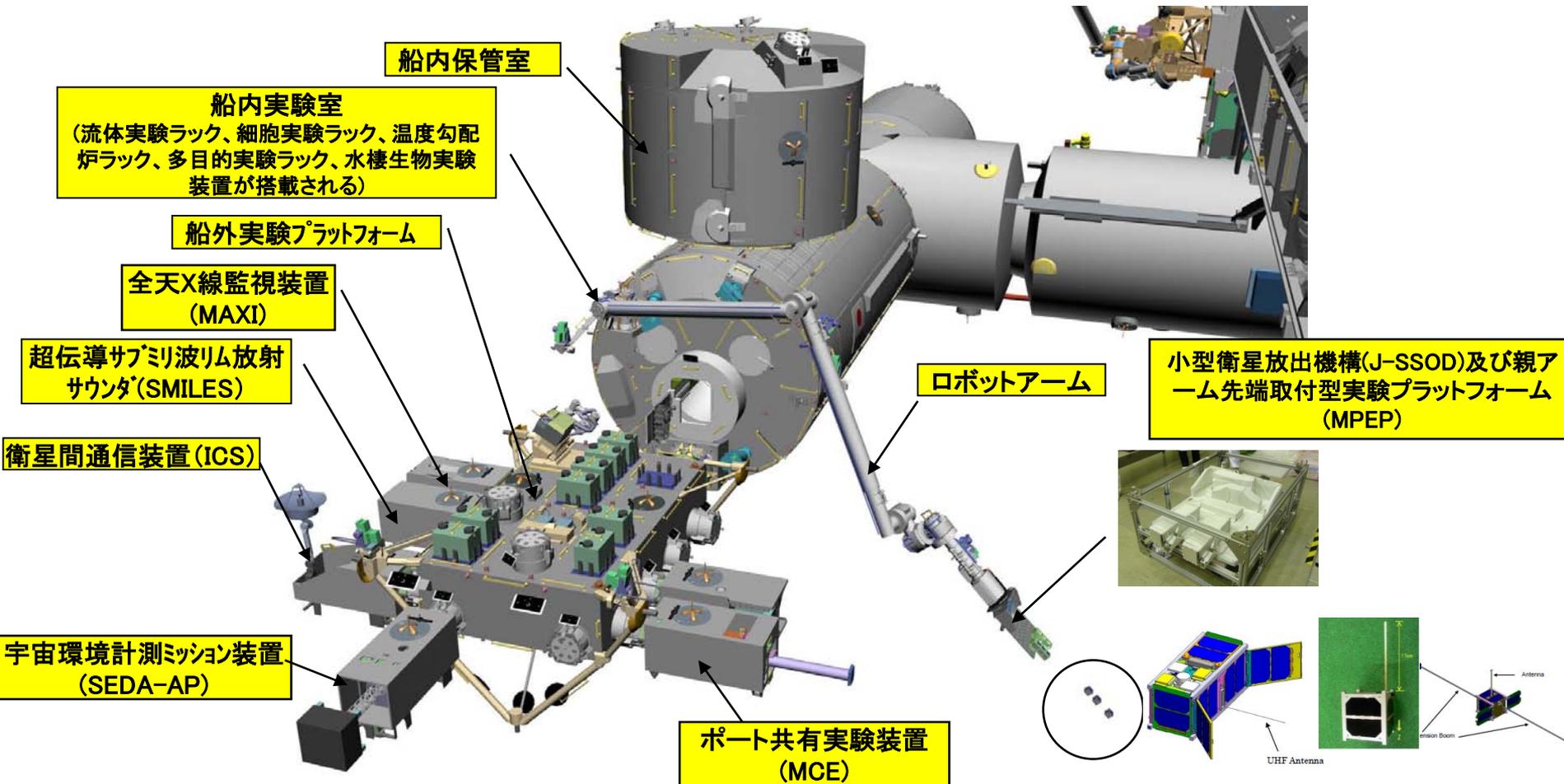
MPEP: Multi-Purpose Experiment Platform



3. 宇宙開発委員会における安全審議状況

Japanese Experiment Module

本資料の報告対象は、下記の太枠で示した要素である。その他のJEMシステム、実験ラック及び実験装置については安全検証結果を報告し了承されている。



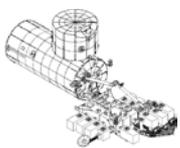
小型衛星

今回の報告対象

安全調査審議が完了している部位

安全調査審議が完了している部位

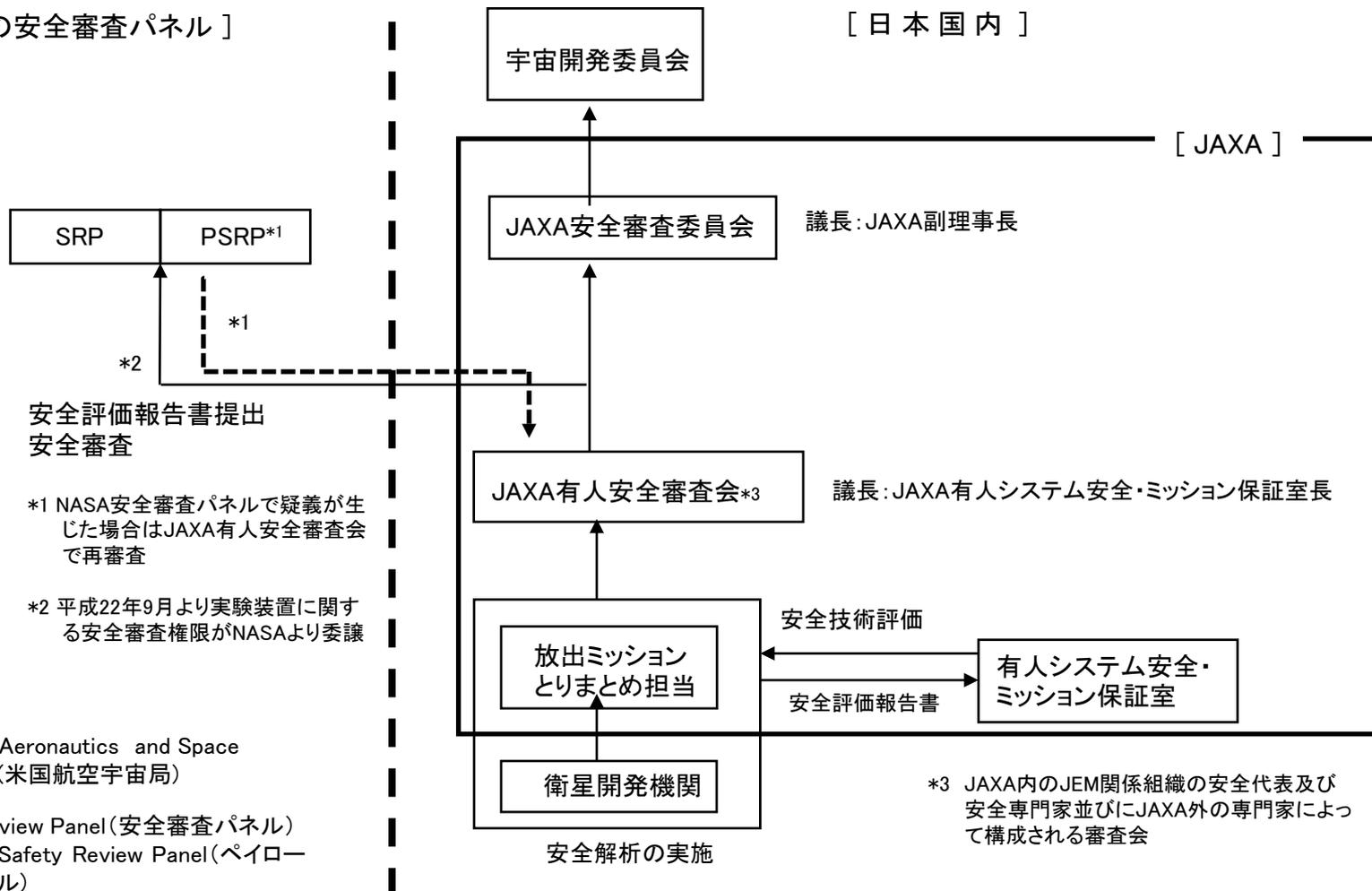
安全調査審議が完了している部位



4. 安全審査体制

[NASAの安全審査パネル]

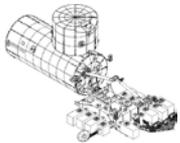
[日本国内]



NASA: National Aeronautics and Space Administration (米国航空宇宙局)

SRP: Safety Review Panel (安全審査パネル)
PSRP: Payload Safety Review Panel (ペイロード安全審査パネル)

図4-1 NASA及び日本国内における安全審査体制



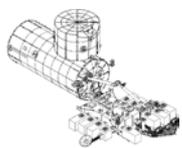
5. 安全解析の方法 (1/2)

- 安全解析は、直接あるいは間接的に搭乗員に被害を与えるハザードを考慮し、対策をとることで、搭乗員の死傷を未然に防止する安全設計及び安全対策の前提となるプロセスである。
- 安全解析では、FTA (Fault Tree Analysis: 故障の木解析)、FMEA (Failure Mode and Effect Analysis: 故障モード及び影響解析)、2FTマトリクス及びISS標準ハザードレポート等を用いてハザードを網羅的に識別し、それらの原因を抽出して、それぞれに制御方法を設定し、制御方法の妥当性を検証する(付図-1参照)。

- ハザードとは、事故をもたらす要因が顕在又は潜在する状態をいう。
- ハザードの被害の度合いは、以下のようなカテゴリーに分類している。

【被害の度合い】

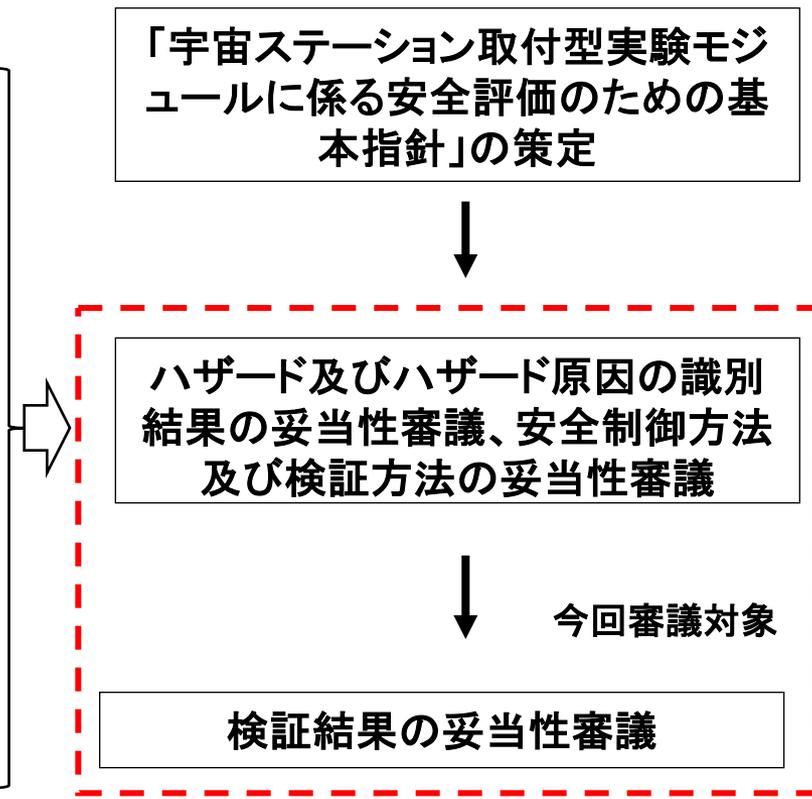
- I カタストロフィック(2故障許容設計相当)
能力の喪失に至る傷害又は致命的な人員の喪失となり得る状態
- II クリティカル(1故障許容設計相当)
重度な人員の傷害・疾病をもたらす状態
- III マージナル
軽度な人員の傷害・疾病をもたらす状態



5. 安全解析の方法 (2/2)

JAXAはハザードを網羅的に識別し、その制御方法を設定し、判断の妥当性を検証する一連の作業を行っている。

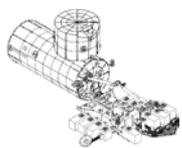
安全審査*	安全審査のタイミング	安全審査の目的
フェーズ 0	概念設計終了時	<ol style="list-style-type: none"> 1. ハザード識別法、識別結果の確認 2. 適用すべき安全要求の識別結果の確認
フェーズ I	基本設計終了時	<ol style="list-style-type: none"> 1. 基本設計における全ハザード及びハザード原因の識別結果の確認 2. ハザード制御方法の妥当性の評価 3. 検証方法の確立が妥当かの評価
フェーズ II	詳細設計終了時	<ol style="list-style-type: none"> 1. 詳細設計における全ハザード及びハザード原因の識別結果の確認 2. ハザード制御方法が設計上実現されていることの確認 3. 検証方法の詳細が設定されていることの確認
フェーズ III	認定試験終了時	<ol style="list-style-type: none"> 1. 製品が全ての安全要求に合致していることの確認 2. 検証が終了したことの確認 3. A/Iがすべてクローズしていることの確認



[JAXA及びNASA]

[宇宙開発委員会]

*:ハザード内容及び制御方法が実績があるものについてはその内容が適切であればフェーズ審査をまとめて実施する場合がある。

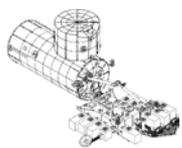


6. JAXA及びNASAにおける審査経緯

小型衛星は、平成24年6月までにJAXA有人安全審査会、NASA安全審査及びJAXA安全審査委員会を終了した。

表6-1 JAXA有人安全審査会/NASA安全審査パネル/JAXA安全審査委員会実績

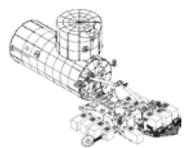
	有人安全審査会	NASA安全審査	安全審査委員会
フェーズ0/I	平成23年12月20日	平成24年1月10日	平成24年5月15日
フェーズII	平成24年4月17日 (RAIKO, FITSAT-1) 平成24年4月26日 (WE WISH)	平成24年5月8日	
フェーズIII	平成24年5月31日	平成24年6月8日	平成24年6月5日



7. ハザード制御の有効性の確認(1/2)

1. 衛星開発機関、JEM運用技術センター、宇宙環境利用センター、有人宇宙技術部、有人システム安全・ミッション保証室及び有人安全審査会が、それぞれの立場からハザード制御の妥当性及びそれらの検証を実施し、評価を行った。
 - ① 衛星開発機関は、設計、製造を行う立場から安全検証を実施した。
 - ② 運用に依存するハザード制御については、JEM運用技術センターの運用担当部門が、運用制御合意文書により運用実現性に合意した。
 - ③ 有人システム安全・ミッション保証室は、解析結果等の評価、放出ミッションとりまとめ担当の体制の監査・評価、運用制御合意文書*1等の安全検証データを評価した。
 - ④ JAXA有人安全審査会は、①～③の内容を個々に審査した。
2. JAXA安全審査委員会は、JAXAとして包括的に安全を審査した。
3. NASAは、ISS全体の安全責任を担うため、設計及び検証結果を審査した。

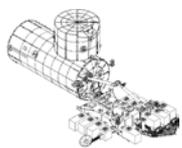
*1運用制御合意文書:運用制御内容を装置開発担当部門から手順書を作成する運用部門に申し送るための文書



7. ハザード制御の有効性の確認(2/2)

JAXA及びNASAの責任分担

		JAXA	NASA
1	衛星単体に関する安全性	JAXA 衛星 (FITSAT-1, RAIKO, WE WISH) 【責任】 衛星提供国として、打上げ、軌道上保管、放出後の運用中の衛星固有のハザードについて審査を行い安全性を確認する責任を有する。	NASAペイロード安全審査パネルで審査 【責任】 ISS全体の安全を確保する責任を有し、左記に関する審査を行い、安全性を確認する。
		NASA衛星 (Cubesat-1, TechEdSat) 【責任】 JAXAは、打上げ、軌道上保管、放出後の運用中の衛星固有のハザードがHTV及びJEM等に影響を与えないこと確を認する観点する責任から、安全性を確認する。	NASAペイロード安全審査パネルで審査 【責任】 衛星提供国として、打上げ、軌道上保管、放出後の運用中の衛星固有のハザードについて審査を行い、安全性を確認する責任を有する。
2	衛星放出機構に衛星を搭載した状態での安全性	JAXA安全審査委員会で審査 【責任】 衛星打上げ国として、衛星放出機構に衛星を搭載した状態での、打上げ時、軌道上保管時、衛星放出時のハザードについて、審査を行い安全性を確認する責任を有する。	NASAシステム安全審査パネルで審査 【責任】 ISS全体の安全を確保する責任を有し、左記に関する審査を行い、安全性を確認する。

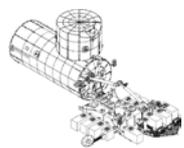


8. 安全設計・検証結果

8.1 基本指針に対するハザードの分類

- (1) 小型衛星によって起こりうるハザードをFTAを基に抽出し、個々のハザードに対して、原因の抽出、制御方法の設定と検証を行った。JAXA/NASAの安全審査会により、ハザードの識別、制御及び検証の妥当性を確認した。FTA概要を付図-2に示す。
- (2) 上記で識別したハザードに対して、基本指針の項目への対応を行い制御方法により、以下の3つに分類した。分類結果を表8-1に示す。
 - a. 一般的事項に属する項目
 - 「きぼう」の安全を確保するための基本的な活動として小型衛星にも適用される事項
 - ハザードには識別されず一般的な設計要求により検証した事項
 - b. JEMまたはISSの機能により制御される事項
 - c. 小型衛星のハザード制御として対応した事項
 - 8.2項にISS共通的な制御方法により検証した事項を示す。
 - 8.3項に小型衛星に特徴的な制御方法により検証した事項を示す。
- (3) 基本指針に対する全体設計・検証結果を付表-1に示す。

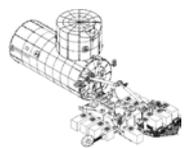
参考：JAXA有人安全審査で審査したハザードレポートの内容を付表-2に示す。



8. 安全設計・検証結果

表8-1 基本指針に対するハザード制御方法の分類

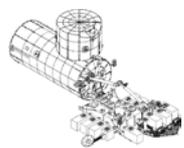
JEM基本指針	一般的事項	JEM又はISS機能により制御する事項	ISS共通の制御方法により検証した事項	小型衛星に特徴的な制御方法により検証した事項	クルーへのハザード	ISS/HTVへのハザード
分類	a	b	c		—	—
1. 目的及び位置づけ	—	—	—	—	—	—
2. 適応範囲	—	—	—	—	—	—
3. 基本的考え方	—	—	—	—	—	—
(1)安全確保の対象	○	—	—	—	—	—
(2)安全確保の方法	○	—	—	—	—	—
(3)有人活動の特殊性への配慮	○	—	—	—	—	—
4. 宇宙環境対策	—	—	—	—	—	—
(1)自然環境からの保護	—	—	—	—	—	—
ア 隕石・スペースデブリ	—	—	—	—	—	—
イ 宇宙放射線	—	—	—	—	—	—
ウ 高真空/微小重力等	○	—	—	—	—	—
(2)誘導環境からの保護	—	—	—	—	—	—
ア 打ち上げ時の誘導環境	—	—	○構造破壊(8.2①) ○ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2②)	—	—	○
イ 軌道上誘導環境	—	—	—	—	—	—
(ア) 雰囲気空気	—	○	—	—	—	—
(イ) 汚染	—	—	○環境空気汚染(オフガス)(8.2⑥) ○電池の破裂/電解液の漏洩(8.2⑦)(WE WISH)	○電池の破裂/電解液の漏洩(8.3(3)) (RAIKO, FITSAT-1)	○	○
(ウ) 振動/音響/電磁波	—	—	—	○インヒビット不良による電波誤放射(8.3(2))	○	○
(3)軌道上環境等の保全	—	—	—	○衛星展開物の誤展開等による放出不良、インヒビット不良による衛星展開物の誤展開(8.3(1)(2))	—	○
5. 構造	—	—	—	—	—	—
(1)設計	—	—	○構造破壊(8.2①) ○ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2②)	—	○	○
(2)剛性・強度	—	—	○構造破壊(8.2①) ○シール/ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2②)	—	—	○



8. 安全設計・検証結果

表8-1 基本指針に対するハザード制御方法の分類

JEM基本指針	一般的事項	JEM又はISS機能により制御する事項	ISS共通の制御方法により検証した事項	小型衛星に特徴的な制御方法により検証した事項	クルーへのハザード	ISS/HTVへのハザード
分類	a	b	c		-	-
(3)構成材料	-	-	○構造破壊(8.2①) ○火災(可燃性材料の使用)(8.2⑤) ○環境空気汚染(オフガス)(8.2⑥)	-	○	○
6. 安全性・開発保証	-	-	-	-	-	-
(1)安全性	○	-	-	-	-	-
(2)信頼性	-	-	○電池の破裂/電解液の漏洩(8.2⑦)(WE WISH)	○電池の破裂/電解液の漏洩(8.3(3))(RAIKO, FITSAT-1) ○衛星展開物の誤展開等による放出不良、インヒビット不良による衛星展開物の誤展開(8.3(1)(2))	○	-
(3)保全性	-	-	-	-	-	-
(4)品質保証	○	-	-	-	-	-
7. 人間・機械系設計	-	-	-	-	-	-
(1)搭乗員の保護	-	-	○回転機器の飛散(8.2⑨)(FITSAT-1) ○鋭利な端部への接触(8.2③) ○ガラス破損(8.2④) ○高温部/低温部への接触(8.2⑧)	-	○	-
(2)誤操作等の防止	-	-	-	○衛星展開物の誤展開等による放出不良、インヒビット不良による衛星展開物の誤展開(8.3(1)(2))	-	○
(3)共通化	-	-	-	-	-	-
8.緊急対策	-	-	-	-	-	-
(1)緊急警報	-	○	-	-	-	-
(2)アクセス	○	-	-	-	-	-
(3)減圧及び再加圧	-	○	-	-	-	-
9.安全確保体制	○	-	-	-	-	-

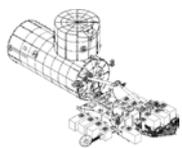


8. 安全設計・検証結果

8.2 ISS共通の制御方法の適用とその検証結果

- ISS共通の制御方法を用い、その有効性を検証した事項を以下に示す。いずれも検証作業が適切に行われたことを確認した。検証結果の概要を以下に示す。

	ハザード内容及び被害の度合い	想定されるハザードとその原因	ハザード制御方法	ハザード制御の有効性の検証方法及び検証結果	宇宙ステーション取付型実験モジュール(JEM)に係る安全評価のための基本指針関連項目
①	打上げ、上昇、軌道上での構造破壊／変形(カタストロフィックハザード)	<ul style="list-style-type: none"> 構造体の破損やゆがみ等により、衛星放出機構との干渉により、放出不良となる。 	<p>【リスク最小化設計】</p> <ul style="list-style-type: none"> 打上げ・軌道上の定常運用における全ての荷重 モードに対し十分な剛性・静強度を持つよう設計する。 運用中の最大荷重または装置とH-IIB/HTVとの共振を防止するため、規定の剛性・強度を持つよう設計する。 	<ul style="list-style-type: none"> 打上げ及び軌道上での運用中に作用する荷重に対し、構造解析を行い、安全余裕が正であることを確認した。 振動試験により、衛星構造体のゆがみ等がないこと確認した。 	4.(2)誘導環境からの保護 5.(1)設計 5.(2)剛性・強度 5.(3)構成材料
②	ベントポートを有する機器の減圧による破壊(カタストロフィックハザード)	<ul style="list-style-type: none"> 船内から船外に取り出す際のエアロック内での圧力差等によって、ベントポートを有する機器(衛星の構体)が破壊し、破片となり、HTVやISSを損傷させる。 	<p>【リスク最小化設計】</p> <ul style="list-style-type: none"> ベントポートの開口面積解析により差圧は発生しない設計であることを確認する。 	<ul style="list-style-type: none"> 衛星構体については、解析により十分差圧は発生しない設計であることを確認した。 	4.(2)誘導環境からの保護 5.(1)設計 5.(2)剛性・強度
③	鋭利な端部、突起物への接触(カタストロフィックハザード)	<ul style="list-style-type: none"> 装置の鋭利端部・突起物により、接触した搭乗員が死傷に至る。 	<p>【リスク最小化設計】</p> <ul style="list-style-type: none"> ISS共通の安全標準に基づき、装置は許容できない鋭利端部・突起物或いは隙間がない設計とする。 要求に準拠できないソーラパネル部品等については接触禁止エリアを設定する(平成24年J-SSODの安全審議にて了承済み)。 	<ul style="list-style-type: none"> 船内で接触する可能性がある部位については、ISS共通の要求に合致していることを接触試験により確認した。 衛星放出機構放出面から露出する面については接触禁止エリアの設定により制御した(平成24年J-SSODの安全審議にて了承済み)。 	7.(1)搭乗員の保護
④	ガラス破損(カタストロフィックハザード)	<ul style="list-style-type: none"> 小型衛星のソーラパネルとカメラのレンズが破損し、破片により搭乗員の死傷に至る。 	<p>【リスク最小化設計】</p> <ul style="list-style-type: none"> レンズやソーラパネルはフライトレベルの振動試験にて耐性を確認する 	<ul style="list-style-type: none"> 振動試験 ソーラパネルについては接触禁止エリアの設定により制御した。 	7.(1)搭乗員の保護

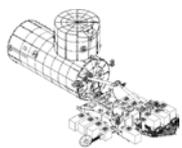


8. 安全設計・検証結果

8.2 ISS共通の制御方法の適用とその検証結果

ISS共通の制御方法を用い、その有効性を検証した事項 (つづき)

	ハザード内容及び被害の度合い	想定されるハザードとその原因	ハザード制御方法	ハザード制御の有効性の検証方法及び検証結果	宇宙ステーション取付型実験モジュール(JEM)に係る安全評価のための基本指針関連項目
⑤	火災(可燃性材料の使用) (カタストロフィックハザード)	<ul style="list-style-type: none"> 非金属材料の燃焼により火災にいたり、船内活動搭乗員の死傷に至る。 	【リスク最小化設計】 <ul style="list-style-type: none"> 打上げ/保管時には、衛星搭載ケースを輸送用バッグに保管し、発火源の近傍には保管しない手順とする。 	<ul style="list-style-type: none"> 衛星は、J-SSOD搭載直前まで、輸送用バッグ内に保管されることを手順により確認した。 	5.(3)構成材料
⑥	環境空気汚染(オフガス) (クリティカルハザード)	<ul style="list-style-type: none"> 非金属材料からのオフガスにより船内空気が汚染され、搭乗員の健康を阻害する。 	【リスク最小化設計】 <ul style="list-style-type: none"> 構造・内装・搭載機器等に使用される非金属材料は、オフガス発生量の少ない材料を選定する。 	<ul style="list-style-type: none"> オフガス試験を実施し、ISS要求を満足することを確認した。 	4.(2)誘導環境からの保護 5.(3) 構成材料
⑦	電池の破裂/電解液の漏洩 (カタストロフィックハザード) (WE WISHのみ)	<ul style="list-style-type: none"> WE WISHのバッテリーが真空中で破裂し、周辺で作業中の船外服を損傷させる 漏洩した電解液が船外服に付着し船内を汚染する。 	【リスク最小化設計】 <ul style="list-style-type: none"> ISS共通の規定に従い、真空試験を満足する電池を使用する。 	<ul style="list-style-type: none"> 真空試験の結果、破裂等損傷がないことを確認した。 	4.(2)誘導環境からの保護 6.(2)信頼性 7.(1)搭乗員の保護
⑧	高温/低温部への接触 (船内：クリティカルハザード、船外：カタストロフィックハザード)	<ul style="list-style-type: none"> 装置の高温部または低温部に搭乗員が触れ、船外活動服の損傷または火傷または凍傷を負う。 	【リスク最小化設計】 <ul style="list-style-type: none"> 外部環境の最悪条件下において、最大搭乗員が許容できる外表面温度となる設計とするように設計する。 ※ 船内搭乗員に対する許容外表面温度：-18～49℃ 船外活動員に対する許容外表面温度：-118～113℃	<ul style="list-style-type: none"> 船内においては、非通電であるため規定内の温度範囲であることを確認した。 船外については、衛星放出機構の放出面から露出する面については接触禁止エリアの設定により制御した。 	7.(1)搭乗員の保護
⑨	回転機器の飛散 (カタストロフィックハザード) (FITSAT-1のみ)	<ul style="list-style-type: none"> モータ(分離機構)の破損により、破片等により船内/船外クルーを損傷させる。 	【リスク最小化設計】 <ul style="list-style-type: none"> ISS共通の安全標準に基づき、回転機器(モータ等)の運動エネルギーが規定値以内であり、金属筐体等で覆われる封入設計とする。 	<ul style="list-style-type: none"> 回転機器が金属筐体で覆われていることを図面及び現品検査により確認した 回転機器の仕様を確認し運動エネルギーが規定値以内であることを確認した。 	7.(1)搭乗員の保護



8.3 小型衛星に特徴的な制御方法により検証した事項

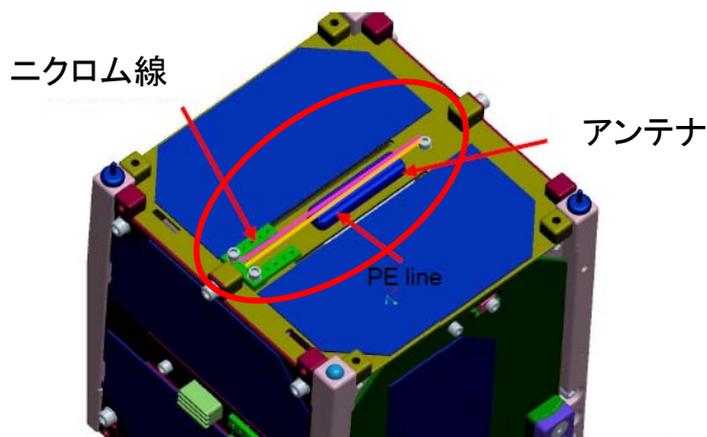
(1) 衛星展開物の誤展開等(機械的故障)による放出不良

【想定されるハザード】: カタストロフィックハザード (ISS、JEMの損傷)

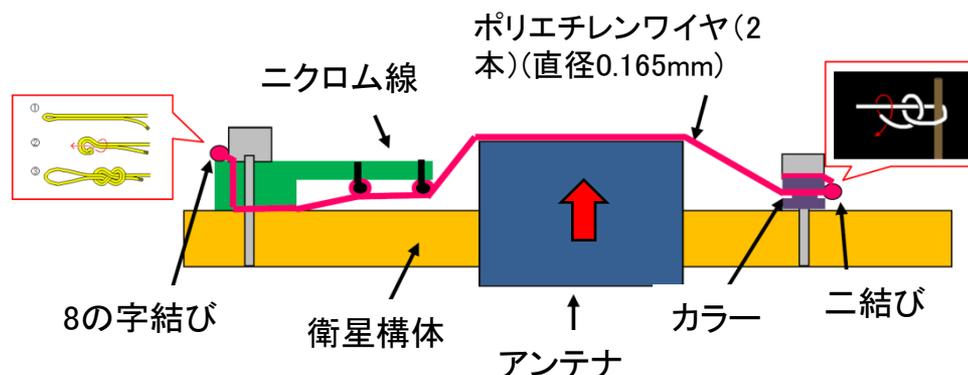
•放出機構内での衛星の展開物(アンテナ、電池パネル等)の不意な展開により、放出機構内に衛星が留まる、もしくは放出速度を減速させてしまうことにより、衛星が予定軌道に乗らず、ISSへ衝突する。

[ハザード原因]

- ①: 展開物の拘束手段の機械的な故障
- ②: 衛星の製作不良による構造体のゆがみもしくはレールの摩擦不良による固着



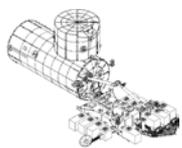
WE WISHのアンテナ収納状態



WE WISHのアンテナの拘束方法

【制御方法、検証方法】: リスク最小化設計

制御	検証
<p>(1)上記ワイヤは安全率2.0として設計し、十分な強度を持たせる。</p> <p>(2)インタフェース管理仕様書に規定された寸法、レール表面粗さに従う製造</p>	<p>(1)強度試験、プルーフ試験、クリープ試験により十分な強度を有することを確認した。</p> <p>(2)現品検査により、規定通りの寸法に仕上がっていること、及びレール表面に傷等がないことを確認した。</p>



8.3 小型衛星に特徴的な制御方法により検証した事項 (2)インヒビット不良による衛星展開物の誤展開(電氣的故障)及び電波誤放射

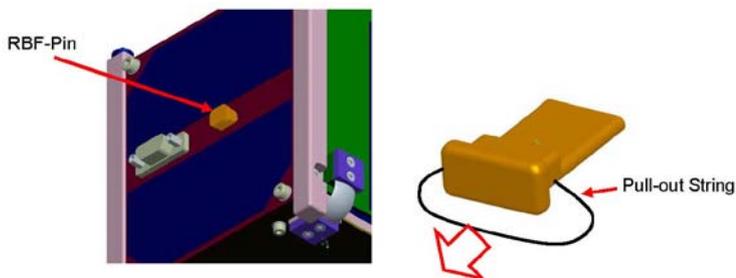
Japanese Experiment Module

[想定されるハザード]: カタストロフィックハザード(ISS、JEMの損傷)

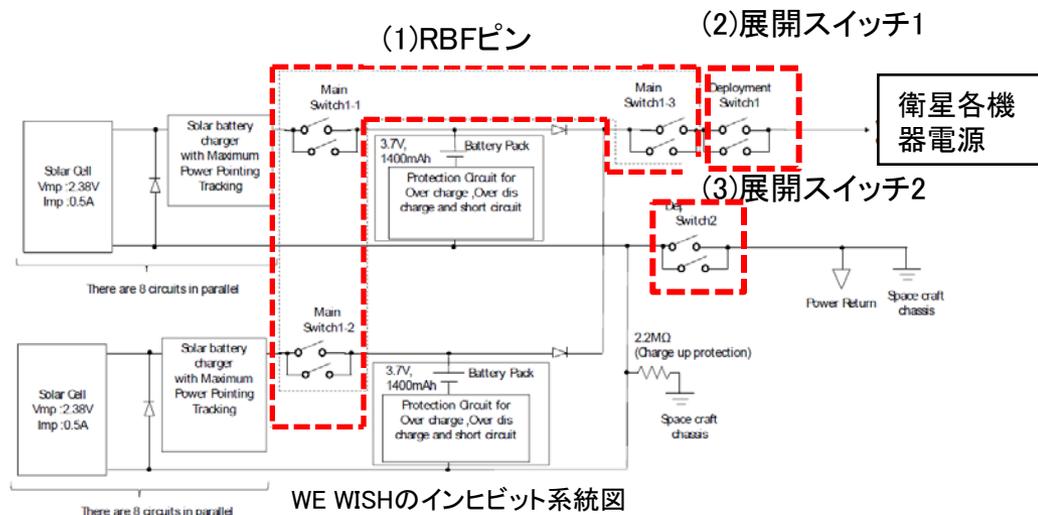
- 衛星内電カラインのインヒビット不良により、放出機構内での衛星の展開物(アンテナ、電池パネル等)の不意な展開により、放出機構内で衛星が留まる、もしくは放出速度を減速させてしまうことにより、衛星が予定軌道に乗らず、ISSと衝突する。
- インヒビットの不良により、衛星放出前に不意にアンテナからRF放射が行われ、ISSの機器を誤動作させる。

[ハザード原因]

- インヒビットの不良



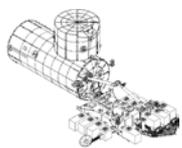
WE WISHのRBFピン外観



[制御方法、検証方法]: 故障許容設計

制御	検証
衛星電カラインに3つのインヒビットを設ける。 [打上げ～RBFピンを抜くまで]: 2故障許容 (1)RBFピン (2)展開スイッチ1 (3)展開スイッチ2 [RBFピンを抜いた後～衛星放出までの間]*: 1故障許容 (1)展開スイッチ1 (2)展開スイッチ2 注) RBFピンを抜いた後のインヒビット不足に対する評価については次ページ参照。	<ul style="list-style-type: none"> 図面検査、現品検査を実施し、インヒビットが設けられている等、適切に設計されていることを確認した。 試験によりインヒビットが機能することを確認した。

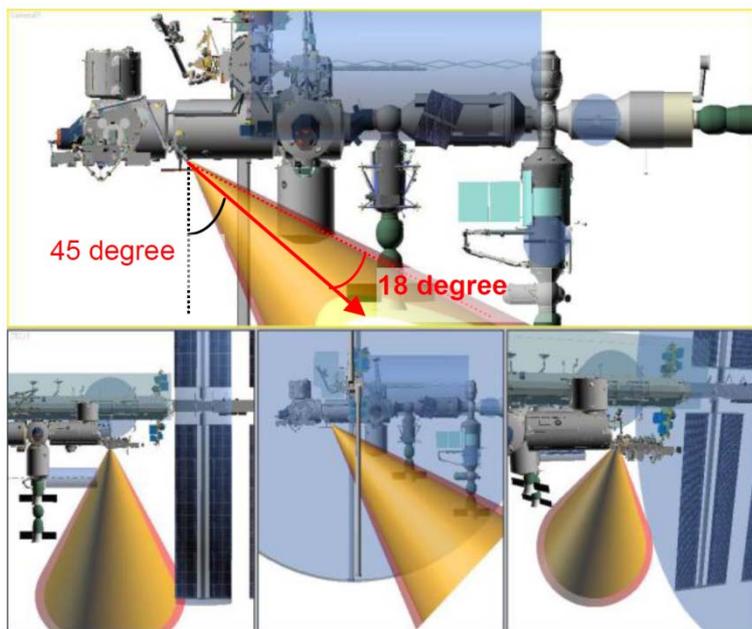
*RBFピン:Remove Before Flight ピン : 衛星搭載ケース収納後に軌道上で電源インヒビットを外すためのピン。



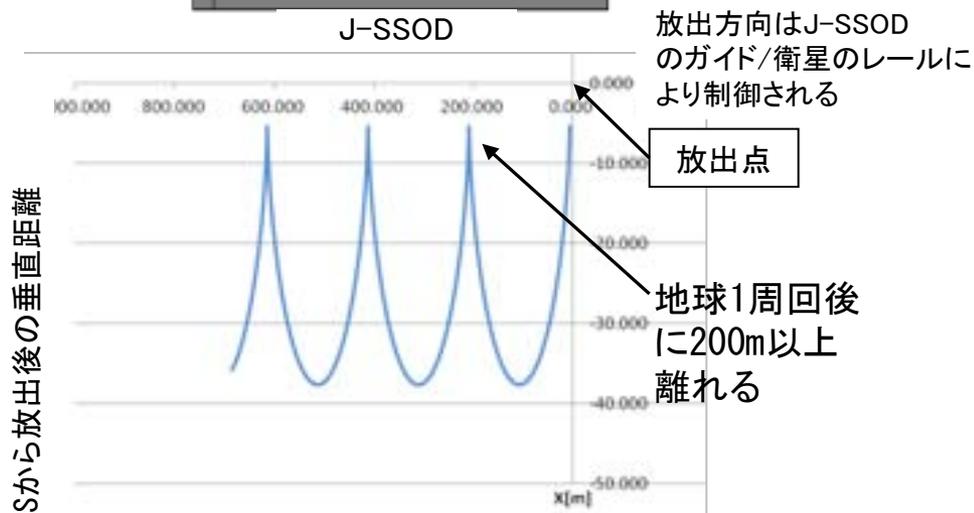
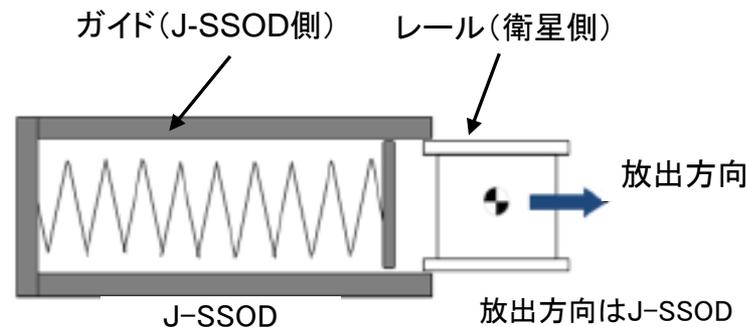
8.3 小型衛星に特徴的な制御方法により検証した事項 RBFピン取り外し後のインビット不足に対する安全評価(1/2)

[評価1: 衛星展開物が展開した状態で、放出された場合でもISSとの衝突は起こらない]

- 仮に衛星展開物がJ-SSOD内で展開し、放出速度が減速した場合でも、放出角度は、J-SSODのガイド及び衛星のレール機能により制御されるため、衛星がISSと衝突しない範囲(放出方向中心軸から18度内)の外側の方向に放出されることはない。
- 放出1周回後のISSとの距離は、仮に放出速度がゼロであっても要求値である200m以上を確保できる。

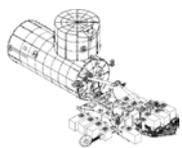


放出方向とISSとのクリアランス



ISSから放出後の水平距離

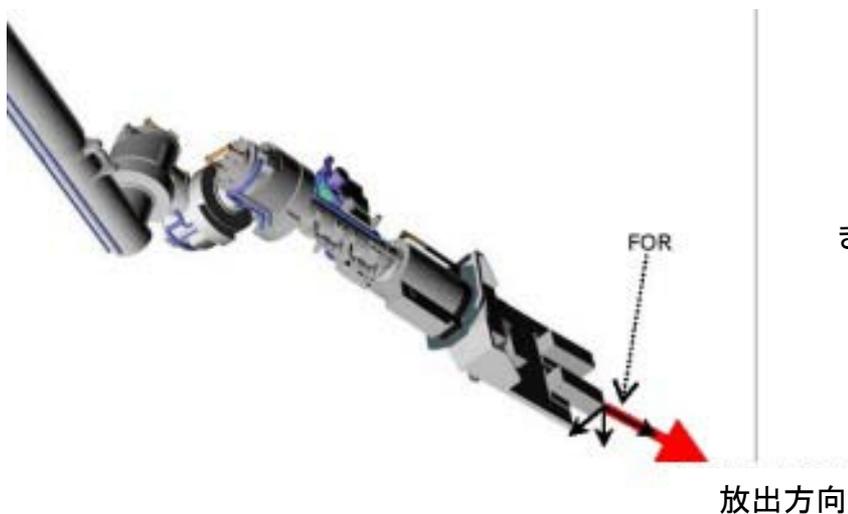
衛星放出後の軌道解析



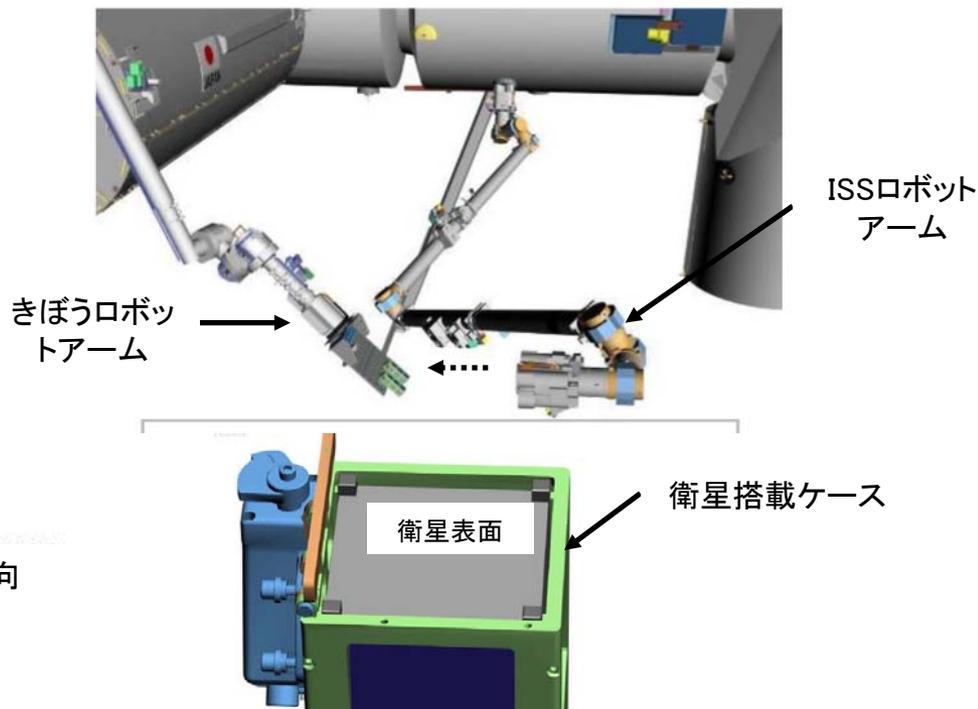
8.3 小型衛星に特徴的な制御方法により検証した事項 RBFピン取り外し後のインヒビット不足に対する安全評価(2/2)

[評価2: 衛星展開物と搭載ケースとの干渉により、衛星がケース内に留まり、放出されない場合はJ-SSODをきぼう内に回収可能]

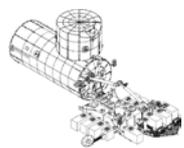
- 衛星が放出されなかった場合、きぼうロボットアームの緊急停止機能により衛星に対して強制加速度を与え、衛星が放出されないこと確認。
- 強制加速度により放出されない場合はキューポラやISSロボットアームのカメラにより衛星の状態を確認後、衛星放出機構をきぼうのエアロックに回収することが可能。
- 搭載ケース内で電波放射された場合については、エアロック内もしくはロボットアーム上での放出姿勢の状態、ISSの他機器に対して影響がないことを確認。



きぼうロボットアームによる強制放出



ISSロボットアームからの状態確認イメージ



8.3 小型衛星に特徴的な制御方法により検証した事項 (3)電池の破裂/電解液の漏洩

Japanese Experiment Module

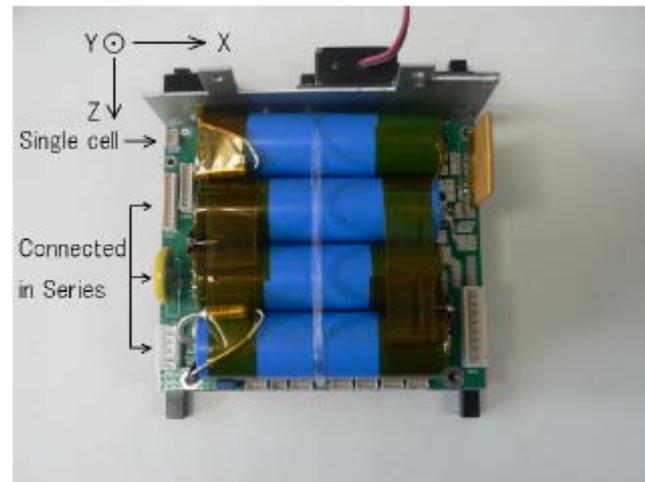
【想定されるハザード】: カタストロフィックハザード

- RAIKOに搭載されるニッケル水素バッテリー、FITSAT-1に搭載されるリチウムイオンバッテリーが、打上げ/運用中に短絡、過充電、セル温度上昇等により破裂、電解液の漏洩等を起こし、クルーを損傷させる。

(注:本バッテリーは民生品を改修したものであるためユニークハザードとして評価した)



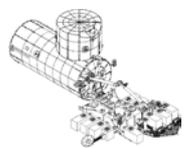
RAIKOのニッケル水素バッテリー(セル容量750mAh x8本)



FITSAT-1のリチウムイオンバッテリー(セル容量1450mAh x4本)

【制御方法、検証方法】: リスク最小化設計

制御	検証
(1)過電流検知回路による電力遮断 (2)過充電防止回路による電圧制御 (3)温度センサ (RAIKO) 及びサーマルフューズ (FITSAT-1) による温度制御 (4)振動試験、真空試験	(1)試験により過電流を検知し電力遮断機能が機能することを確認した。 (2)試験により電圧が制限されることを確認した。 (3)温度センサについては、図面検査及び機能試験により、サーマルヒューズについては実装されていることを図面検査により確認した。 (4)振動試験及び真空試験後の目視確認により破裂/漏洩がないことを確認した。



9. 運用への準備等

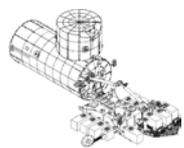
(1) 運用制御合意文書の運用への反映

- ハザード制御の中で、運用により制御を行うものは、運用によるハザード制御として運用制御合意文書にまとめて管理し、NASAの運用によるものはNASA、JAXAシステムもしくは装置の運用によるものはJAXA運用担当が運用手順や運用上の取り決めに反映する。
- 運用手順や運用上の取り決めは運用実施部門と独立したJAXA運用安全担当及びNASA内の運用安全担当が運用開始前までに妥当性を評価する。

(2) 安全検証追跡ログによる管理

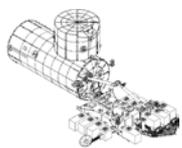
- 打上げ前に最終検証を行うものは、安全検証追跡ログ(SVTL: Safety Verification Tracking Log)に識別し、今後JAXAにより管理する。

番号	安全検証追跡ログ	処置予定
1	衛星のJ-SSODへの最終搭載状態を確認すること。	7月上旬



10. 結論

JAXAは、小型衛星に関し、JAXA内安全審査を終了し、安全指針に合致したことを確認し、安全検証は完了したと判断した。



付表-1

基本指針に対する全体設計・検証結果

注記) 表中のハザードレポートの識別の意味は以下のとおりである。

なし: 8.2項(ISS共通的な制御方法により検証した事項)に関するハザードレポート

●: 8.3項(小型衛星に特徴的な制御方法により検証した事項)に関するハザードレポート

付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果 (1/11)

11 JEM 基本指針(平成 8 年)	【参考】国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告) (平成 11 年 7 月 7 日)	小型衛星安全検証結果
<p>3.基本的な考え方 JEM の安全確保のため、以下の基本的な考え方に従って十分な安全対策を講じ、リスクを可能な限り小さくすることとする</p>	<p>1.基本的考え方</p>	<p>1.基本的考え方 (ハザード制御の基本となるもの)</p>
<p>(1)安全確保の対象 宇宙ステーションは、人間をその構成要素として含むシステムであり、搭乗員の死傷を未然に防止するため、安全確保を図ることとする。</p>	<p>(1)安全確保の対象 JEM においては、以下に述べるとおり、直接搭乗員に被害を与えるハザード(事故をもたらす要因が顕在又は潜在する状態)及び安全に関わるシステムに被害を与えることにより間接的に搭乗員に被害を与えるハザードが考慮され、搭乗員の死傷を未然に防止するための安全確保が図られている。</p>	<p>一般的事項 (左記のとおり実施している)</p>
<p>(2)安全確保の方法 JEM の開発及び運用においては、すべてのハザードを識別し、以下の優先順位に従ってハザードを制御し、残存ハザードのリスクを評価することとする。</p> <p>ア ハザードの除去 ハザードについては、可能な限り除去する。</p> <p>イ リスクの最小化設計 故障許容設計、適切な部品・材料の選定等により、リスクが最小となるようにする。</p> <p>ウ 安全装置 異常が発生したとしても被害を最小限にするように、安全装置を付加する。</p> <p>エ 警報・非常設備等 異常が発生した場合には、警報が作動し、また、万一緊急の措置を要す事態に至った場合には、緊急警報が作動して、搭乗員に異常を知らせる。</p> <p>オ さらに、異常の発生に備えて、非常設備及び防護具を備える。</p> <p>カ 運用手順 リスクが最小となるような運用手順を整備する。</p> <p>キ 保全 適切な予防保全により、異常の発生頻度を小さくする。</p>	<p>(2)安全確保の方法 JEM においては、有人活動の特殊性を配慮して安全設計を行うことを基本的考え方とし、次のとおり、ハザードを識別し、優先順位に従い、ハザードの制御、残存ハザードのリスク評価が行われている。</p> <p>ア ハザードの識別 対象となるシステム及びその運用について、ハードウェア、ソフトウェア、運用・誤動作等のヒューマンエラー、インターフェース、環境条件等を考慮して、予測可能なすべてのハザード及びその原因が故障の木解析(FTA)・故障モード影響解析(FMEA)を活用した安全解析により識別されている。</p> <p>イ ハザードの除去・制御 ハザードについては可能な限り除去するが、困難な場合には、①リスク低減設計、②安全装置、③警報・非常設備等、④運用手順、⑤保全の優先順位でハザードの制御が行われる。</p> <p>設定されたハザード制御の有効性は、①試験、②解析、③検査、④デモンストレーションのいずれか、あるいは組み合わせによって確認される。</p> <p>ウ 残存ハザードのリスク評価 残存ハザードのリスクは、被害の度合い及び発生頻度のマトリクスで評価され、十分低いレベルに制御されていることが確認される。</p>	<p>一般的事項 (左記のとおり実施している)</p>
<p>(3)有人活動の特殊性への配慮 JEM は、自然環境及び誘導環境から搭乗員及び安全に関わる機器を保護するために、十分な構造上の強度、寿命等を有するとともに、安全に関わるシステムの故障(誤操作を含む。)に対する適切な許容度の確保、容易な保全等ができるようにする。</p> <p>また、火災、爆発、危険物等による異常の発生の防止並びに外傷、火傷、感電等の傷害及び疾病の発生の防止を図るとともに、緊急対策に十分配慮する。</p>		<p>一般的事項 (左記のとおり実施している)</p>
<p>4.宇宙環境対策 JEM は、宇宙における自然環境並びに打上げ時及び軌道上における誘導環境から搭乗員及び安全に関わるシステムが保護されるようにしなければならない。このため、以下のような対策を講じる必要がある。</p>	<p>2.宇宙環境対策 JEM は、宇宙における自然環境並びに打上げ時及び軌道上における誘導環境から搭乗員及び安全に関するシステムを保護するため、以下の対策が講じられている。</p>	<p>2. 宇宙環境対策 小型衛星は、宇宙における自然環境並びに打上げ時及び軌道上における誘導環境から搭乗員及び安全に関するシステムを保護するため、以下の対策が講じられている。</p>
<p>(1)自然環境からの保護 ア 隕石・スペースデブリ 隕石・スペースデブリの衝突により、JEM の安全に関わるシステムが損傷し、搭乗員が危険な状態とならないよう、可能な限り防御すること。</p> <p>なお、万一隕石・スペースデブリが JEM に衝突した場合には、JEM から宇宙ステーション本体への退避により、搭乗員の安全確保を図ること。</p>	<p>(1)自然環境からの保護 ア メテオロイド、スペースデブリ メテオロイド(流星物質)、スペースデブリ(宇宙機システムから発生する人工物体)(以下「デブリ」という。)の衝突により、JEM の安全に関わるシステムが損傷し、搭乗員が危険な状態とならないよう、次のとおり可能な限りの防御対策がとられている。</p> <p>(注)ISS では、安全上重要な与圧モジュール(船内実験室、船内保管室)の構造については、全体で配慮する必要があるため、デブリ衝突時にモジュール壁を貫通しない確率(非貫通確率:PNP, Probability of No Penetration)が規定されており、JEM の与圧部(船内実験室)と補給部与圧区(船内保管室)とを合わせた PNP 要求値は、0.9738/10 年となっている。</p> <p>①直径 1cm 以下のデブリ スタッフィング入りハンパ(米国 NASA で提案されたセラミック材/炭素複合材料(Nextel/Kevlar)からなるスタッフィング(充填材)を外側ハンパと与圧壁の間に設置したハンパ)による貫通防御対策が実施されている。</p> <p>②直径 10cm 以上のデブリ 事前に地上観測結果を使用して、デブリの存在・軌道要素を把握し、衝突の危険性がある場合は、ISS の軌道制御により衝突回避する。</p> <p>③直径 1~10cm のデブリ 衝突により与圧モジュール(船内実験室、船内保管室)をデブリが貫通した場合、搭乗員は隣のステーション本体側モジュールに退避しハッチを閉めることとしている。デブリ貫通による与圧モジュール(船内実験室、船内保管室)損傷直径とステーションの与圧モジュール(船内実験室、船内保管室)全体の減圧時間の関係は別表(略)に示すとおりである。</p> <p>なお、現在、直径 10cm 以下のデブリについても認識できるよう、地上観測能力の向上、データベース充実に努められており、ISS/JEM 運用までに、国際的協力の下、デブリによる搭乗員の危険を低下させることが期待されている。</p>	<p>(1)自然環境からの保護 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。</p>

付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果 (2/11)

11 JEM 基本指針(平成 8 年)	【参考】国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告) (平成 11 年 7 月 7 日)	小型衛星安全検証結果
	<p><関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-0009 隕石/デブリとの衝突</p>	
<p>イ 宇宙放射線 JEM の安全に関わる機器は、放射線による誤動作、故障及び性能劣化を可能な限り生じないこと。 また、搭乗員が搭乗期間中に受ける放射線の被曝量をモニターすること。</p>	<p>イ 宇宙放射線</p> <p>ISS が運用される高度約 400km、軌道傾斜角 51.6 度の軌道においては、機器及び搭乗員は、太陽系外から飛来し鉄等の重粒子成分を含む銀河宇宙線、太陽フレアで発生する太陽放射線、地球磁気圏に定常的に捕捉されている捕捉放射線により被ばくする。 このため、JEM の安全に関わる機器については、これらの放射線による誤動作、故障及び性能劣化を生じないよう、耐放射線部品、放射線シールド、ソフトウェア改善(エラー検出訂正等)等、可能な限りの対策を講じ、JEM としての耐放射線性が評価・確認されている。 また、与圧モジュール(船内実験室、船内保管室)内の搭乗員については、ISS では造血器官(深さ 5cm の線量当量)に対する被ばくが年間 400mSv(40rem)を越えないことが設計要求とされている。 JEM の与圧部(船内実験室)・補給部与圧区(船内保管室)は、外壁にアルミを使用し、外壁の外側にはアルミ製のデブリシールド、多層断熱材が設置され、また、与圧部(船内実験室)内の外壁内側には機器を搭載したラック、艙装品が設置され、放射線の遮蔽に寄与している。 これらの対策により、与圧部(船内実験室)・補給部与圧区(船内保管室)内の搭乗員に対する被ばく量は、ISS 設計要求値内に抑えられることが解析により確認されている。 なお、運用に当たっては、太陽フレア等の突発的な現象に備え、太陽活動の観測や ISS 船内・船外における宇宙放射線計測を実施し、搭乗員の被ばく量を定常的に把握する計画となっている。 さらに、搭乗員個人の被ばく量を計測・記録し、宇宙放射線被ばくのリスクを耐容・容認可能なレベルに保つため、搭乗期間及び船外活動(EVA)の期間を適切に管理することにより、生涯に受ける総被ばく量及び一定期間内に受ける臓器・組織の被ばく量を制限する計画となっている。 今後は、銀河宇宙線に含まれる鉄等重粒子イオン被ばくや、その外壁等におけるフラグメンテーション等による 2 次放射線被ばくの影響、人体内の臓器毎の線量の評価方法等についても研究が進められる予定となっている。</p> <p><関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-0020 過度の電離放射線(JEM 隔壁による制御)</p>	<p>イ 宇宙放射線 小型衛星は、放出後に起動するため適用外とする。</p>
<p>ウ 高真空、微小重力等 JEM は、高真空、微小重力、電磁波、プラズマ、高温・低温、原子状酸素等の環境に対して、搭乗員の安全及び安全に関わる機器の正常な動作を確保できること。 また、与圧部(船内実験室)に設置される安全に関わる機器は、減圧に耐え、再加圧後正常に動作すること。</p>	<p>ウ 高真空、微小重力等</p> <p>①高真空 与圧部(船内実験室)・補給部与圧区(船内保管室)は、搭乗員が高真空の環境に曝されないよう、ISS 本体側の全圧制御による内部圧力を維持する設計となっている。 曝露環境に設置される機器は、高真空に曝されるため、地上との気圧環境の差異を考慮した設計とされており、環境試験により高真空下での耐環境性が確認されている。(減圧・再加圧については、6(3)参照。)</p>	<p>ウ 高真空、微小重力等</p> <p>①高真空 曝露環境で使用される小型衛星の機器は、高真空に曝されるため、地上との気圧環境の差異を考慮した設計とされており、環境試験により高真空下での耐環境性を熱真空試験により確認されている。</p>
	<p>②微小重力 微小重力下での、物体の浮遊による搭乗員への衝突や挟み込みを防止するため、JEM に持ち込まれ又は取り外される機器は、仮置き時に拘束器具が取付け可能で、搭乗員による取り扱いの作業手順が適切に設定されている。 また、微小重力下で搭乗員が作業を行う場合には、自身の足を固定できるよう、適切な箇所に足部固定具が設置可能となっている。</p>	<p>②微小重力 微小重力下での船内作業においては、物体の浮遊による搭乗員への衝突を防止するため、小型衛星の機器は、バッグに収納するか、機器に固定するように、作業手順が適切に設定されていることを確認した。</p>
	<p>③プラズマ 軌道上の太陽光線、高速荷電粒子の衝突により発生するプラズマは、機器を帯電させ、機器の性能劣化・故障を引き起こすおそれがあるため、機器・構造物・熱制御材等に対し電気的接地の確保・帯電防止が行われている。</p>	<p>③プラズマ 小型衛星は放出後に起動し、誤作動による安全上の懸念はないため適用外とする。</p>
	<p>④高温・低温 搭乗員が地上に比べて厳しい軌道上の熱環境に曝されないよう、与圧部(船内実験室)・補給部与圧区(船内保管室)の内部では、JEM の環境制御機能により、搭乗員が軽装で活動できる温度環境が提供される。 また、軌道上の熱環境により、機器の性能劣化・故障が生じないよう、打上げから全運用範囲にわたって、各機器の温度を許容温度範囲に保つため、多層断熱材による保温、冷却ループによる冷却、ヒートによる加熱等の対策が講じられている。</p> <p>参考:(JEMシステムでの制御方法) 搭乗員が地上に比べて厳しい軌道上の熱環境に曝されないよう、船内実験室・船内保管室の内部では、JEM の 2 台の空気調和装置等の環境制御機能により、搭乗員が軽装で活動できる温度環境が提供できることを、受入試験にて確認している。 宇宙空間との熱の授受、最低・最高温度等を解析により、多層断熱材による保温、冷却ループによる冷却、ヒートによる加熱等の対策が、十分であることを検証した。なお、与圧部(船内実験室)については、要素試験により、また、補給部与圧区(船内保管室)については、実機の熱平衡試験を実施し、予測温度を検証している。</p>	<p>④高温・低温 船外での運用については、衛星放出機構内に装填されているため、搭乗員は直接触することは基本的にはできないため、適用外としている。ただし、最前面に装填された衛星は前面が露出してしまいうため、搭乗員が接触できないよう接触禁止エリアが設定されている。船内では、通電しないため、衛星表面は常温状態である。</p>
	<p>⑤酸素原子 紫外線により解離生成される酸素原子は、有機材料・金属の表面の材料特性を変化させるため、影響を受ける部分に対しては、適切な材料の選定、表面処理、多層断熱材等による防護対策が講じられている。 (電磁波については、2)(イ)③(ウ)参照)</p> <p><関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-0005 減圧 NASDA-1JA/1J-0011, NASDA-2JA-0011 固定されていない機器との衝突(軌道上)</p>	<p>⑤酸素原子 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。</p>

付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果 (3/11)

11 JEM 基本指針(平成 8 年)	【参考】国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告) (平成 11 年 7 月 7 日)	小型衛星安全検証結果
	NASDA-1JA/1J-0023 隔離/退避不能 NASDA-1JA/1J-0026,NASDA-2JA-0026 不適切な船外活動(EVA)移動支援具 NASDA-ICS-0011 固定されていない機器との衝突(軌道上)	
(2)誘導環境からの保護	(2)誘導環境からの保護	(2)誘導環境からの保護
ア 打上げ時の誘導環境 構造及び安全に関わる機器は、打上げ時における振動、加速度、音響、圧力等の誘導環境について、スペースシャトル搭載時の諸条件に耐えられること。	ア 打上げ時の誘導環境 JEM の構造・機器は、打上げ時の誘導環境に基づいてスペースシャトル内の JEM の搭載位置に応じた振動・加速度・音響・圧力等の諸条件に対して、構造破壊・劣化等を起こさないよう設計マージンが確保されている。	ア 打上げ時等の誘導環境 小型衛星は、打上げ時の誘導環境に基づいて HTV 内の搭載位置に応じた振動・加速度・音響・圧力等の諸条件に対して、構造破壊・劣化等を起こさないよう、以下のように設計、検証されている。詳細は本表 3 項に示す。 小型衛星は、ベントポートを有する機器として衛星自体の構体が該当する。構体は、ベントポートの開口面積から、きぼうの緊急減圧時に差圧が発生することなく、機器の破壊によるきぼうや搭乗員の損傷は起きない設計としている。 ・剛性設計 ・強度設計 <関連ハザードレポート> RAIKO-01, 構造破壊(8.2 項①) FSAT-01, 構造破壊(8.2 項①) WW-01, 構造破壊(8.2 項①) STD-RAIKO-3, ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2 項②) STD-FITSAT-3, ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2 項②) STD-WE WISH-3, ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2 項②)
イ 軌道上の誘導環境 (ア)雰囲気空気 酸素濃度、二酸化炭素濃度、一酸化炭素濃度、気圧等の環境については、宇宙ステーション本体の機能に依存するが、JEM においても異常を搭乗員に知らせること。 また、搭乗員の安全に影響を及ぼさないよう、温度、湿度及び気流を適切に制御するとともに、微生物及び微粒子を適切に除去すること。	イ 軌道上の誘導環境 ①雰囲気空気 <関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-0004 環境空気悪化(温度、湿度、空気組成)	イ 軌道上の誘導環境 ①雰囲気空気
	(ア)酸素等の濃度 JEM 内循環空気は、通常時、JEM と隣接するモジュール間に設置されたファンでの通風換気により ISS 本体に送られ、ISS 本体側で酸素分圧の制御、二酸化炭素・一酸化炭素等の除去が行われる。これらの成分の監視は、ISS 本体において行われ、二酸化炭素・酸素分圧の異常等が検知された場合、ISS 内に警告・警報が発せられ、JEM 内の搭乗員にも知らされる。 JEM においては、与圧部(船内実験室)では供給側と排出側に各々1つのファンを設置しており、片側が停止しても JEM と隣接するモジュール間の通風換気が可能な設計となっている。補給部与圧区(船内保管室)では1つの循環ファンで与圧部(船内実験室)と通風換気しており、ファン停止時には与圧部(船内実験室)に退避する。 なお、与圧部(船内実験室)・補給部与圧区(船内保管室)のファンの故障は検知することができ、ファンの停止等により搭乗員に危険が及ぶ場合は、隣接するモジュールに退避する。	(ア)酸素等の濃度 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。
	(イ)気圧 軌道上運用で ISS の内圧は 1 気圧に維持され、平常時は ISS 本体から通風換気により JEM に空気が送られ、JEM 内の圧力及び空気成分が制御される。 通常運用時、JEM と ISS 本体を隔てるハッチは開放されており、JEM 内の急激な減圧は ISS 本体で検知され、JEM 内に警告・警報される。	(イ)気圧 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。
	(ウ)温度、湿度 JEM の温湿度は、独立した 2 台の空気調和装置によって制御され、1 台が停止しても、他の 1 台の運転により、温度・湿度を基準内に制御できる設計である(与圧部(船内実験室)内で温度 18.3~26.7℃、湿度 25~70%の範囲で設定可能)。	(ウ)温度、湿度 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。
	(エ)気流等 JEM 内の搭乗員が滞在するキャビン内では、微小重力下において特定の場所に気体の滞留が生じないよう、ファン容量・回転数・ディフューザ仕様(形状・吹き出し面積・方向・絞り量等)を最適化して人工的に適切な空気流を発生させる。 なお、微粒子・微生物は、空気調和装置組み込みのフィルタ機能により、除去される。	(エ)気流等 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。
(イ)汚染 有害物質は、使用しないことを原則とするが、使用することが避け難い場合は、搭乗員の安全に影響を与えないこと。 なお、一旦発生したものの低減は、宇宙ステーション本体の機能に依存するが、大量の有害物質が発生した場合には、一旦与圧部(船内実験室)内の空気を JEM の外に排出すること。	②汚染 <関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-003, NASDA-2JA-003 環境汚染空気 NASDA-ICS-0003 環境空気汚染	②汚染
	(ア)有害物質の放出防止 JEM においては、ISS 計画で規定された選定基準に従って使用する材料が選定されており、有毒・危険な化学物質・材料は使用されていない。 構造・内装・搭載機器等に使用される非金属からのオフガスについては、製造・試験段階で必要に応じて部品・機器・ラックヘルド、真空環境下での加熱によるガス抜きが行われ、オフガス発生量を ISS で設	(ア)有害物質の放出防止 JEM 内に保管される小型衛星は ISS 計画で規定された選定基準(JEM 内容積を考慮して、各物質ごとの人体に対する許容量が定められている)に従って使用する材料が選定されていることを確認している。 小型衛星に使用される非金属からのオフガスについては、必要に応じて部品・機器でオフガス試験

付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果 (4/11)

11 JEM 基本指針(平成 8 年)	【参考】国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告) (平成 11 年 7 月 7 日)	小型衛星安全検証結果
	定される基準レベル内に抑える。	<p>を実施し、オフガス発生量が ISS で設定される基準レベル内であることを確認している。 また小型衛星は動力源にバッテリーを使用しており、その破裂ハザードに対しては減圧試験により電解液の漏洩がないことを確認している。</p> <p><関連ハザードレポート> STD-RAIKO-6, 環境空気汚染(オフガス)(8.2 項⑥) STD-FITSAT-6, 環境空気汚染(オフガス)(8.2 項⑥) STD-WE WISH-6, 環境空気汚染(オフガス)(8.2 項⑥)</p> <p>●FSAT-04, 電池の破裂/電解液の漏洩 (8.3 項(3)) ●RAIKO-04, 電池の破裂/電解液の漏洩 (8.3 項(3)) STD-WE WISH-9.4, 電池の破裂/電解液の漏洩 (8.2 項⑦)</p>
	(イ)制御 ISS 内では、搭乗員・実験動物からアンモニア等の代謝生成物が放出されるため、ISS 本体において搭乗員に影響を与えることが想定される放出物質の監視・警報発出・制御が行われる。 JEM の与圧部(船内実験室)内で汚染が発生し、緊急処置が必要となった場合、搭乗員は隣接するモジュールに避難し、ハッチを閉じる。 汚染を ISS 本体側で除去できない場合には、与圧部(船内実験室)内の空気を宇宙空間へ排出して汚染物質を除去する((3)軌道上環境の保全、6(1)汚染参照)。	(イ)制御 小型衛星は動力源にバッテリーを使用しており、減圧試験、振動試験により破裂、電解液の漏洩がないことを確認した。
(ウ)振動、音響、電磁波 JEM の機器が発生する振動、音響及び電磁波は、搭乗員及び安全に関わる機器に影響を与えないこと。 また、安全に関わる機器は、宇宙ステーションより発生するこれらの環境に十分耐えられること。	③振動、音響、電磁波 <関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-0025, NASDA-2JA-0025 電磁干渉による機器誤動作 NASDA-ICS-0025 電磁干渉による機器誤動作 NASDA-ICS-0027 電波放射	③振動、音響、電磁波
	(ア)振動 JEM システムの冷却水用ポンプ・真空排気用ポンプ・空調用ファン等の各種回転機器から発生する振動は、微小重力実験に影響を及ぼさないよう抑制されているため、人体・搭載機器に影響を与えるレベルではない。 ISS では、スペースシャトルのドッキング、ISS の軌道変更等から加速度が生じるが、打上げ時の振動環境に比べて小さく、搭乗員・JEM・搭載機器に影響を与えないと考えられる。	(ア)振動 小型衛星は放出後に起動するため適用外とする。
	(イ)音響 振動と同様に、真空排気用ポンプ・空調用ファン等の各種回転機器、空調ダクト、バルブ、ノズルから音響が発生するが、ISS 計画では、搭乗員に快適な環境を提供できるよう、騒音に対する設計基準が設定され、JEM にもこれを適用している。	(イ)音響 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。
	(ウ)電磁波 ISS の各機器、地上レーダ、スペースシャトル、人工衛星等から電磁波が発生するが、ISS 計画では、電磁干渉によって機器に誤動作等を引き起こさないよう、電磁波を生じる側と受ける側の双方に対して規定が設けられている。 JEM にもこの規定が適用され、機器レベルからシステム全体にわたって、試験により電磁適合性(EMC)が確認される。	(ウ)電磁波 小型衛星では、電力ラインにインヒビットを設け、意図せず電源が入り、電波を放射することを防いでいる。これらは、機能試験により誤作動等の問題がないことを確認した。
(3)軌道上環境等の保全 宇宙空間における不要な人工物体となるものの発生については、合理的に可能な限り抑制するように考慮すること。このため原則として、固体の廃棄物及び短期間に気化しない液体の廃棄物を軌道上に投棄しないこと。	③軌道上環境等の保全 スペースデブリの発生は ISS に対するハザードとなるため、JEM は、構成要素・軌道上交換ユニット等の機器を不意に放出せず、固体の廃棄物及び短期間に気化しない液体の廃棄物を軌道上に投棄しないよう設計されている。 <関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-0011 NASDA-2JA-0011 固定されていない機器との衝突(軌道上) NASDA-ICS-0011 固定されていない機器との衝突(軌道上)	(3)軌道上環境等の保全 小型衛星は、衛星放出機構によって宇宙空間に放出される。そのため、小型衛星は ISS へ再接近しない軌道へ放出できるように衛星放出機構からのインターフェイス要求通りに設計し、その軌道以外への意図しない放出に対して 2 重故障許容相当の設計となっていることを、解析及び試験にて確認した。 ただし、船内で衛星展開物の誤展開防止のためのインヒビットの一つは外されるため、放出までの間は、1 故障許容状態となるが、展開物が衛星放出機構内で誤展開したとしても、予定された軌道に乗ることを解析にて評価。また安全な船内への回収のための確認方法として、①搭乗員/地上管制員がキューボラ /ステーションロボットアームからカメラを通して分離機構の状態を確認する② JEMRMS の運用による安全な状態であること確認する手段も設定されている。 <関連ハザードレポート> ●RAIKO-02, 衛星展開物の誤展開による放出不良(8.3 項(1),(2)) ●FSAT-02, 衛星展開物の誤展開 による放出不良(8.3 項(1),(2)) ●WW-02, 衛星展開物の誤展開による放出不良(8.3 項(1),(2)) ●NCR-JAXA-JSSOD-04 衛星展開物誤展開及び電波誤放射に対するインヒビット不足(8.3 項 2))
5.構造 JEM の構造は、搭乗員及び搭載機器を宇宙環境から保護するとともに、安全に支持するため、十分な余裕度をもって設計・開発されなければならない。 このため、以下のような対策を講じる必要がある。	3.構造 搭乗員・搭載機器を宇宙環境から保護し、安全に支持するため、JEM の構造には、以下のような対策が講じられている。	3.構造 搭乗員・搭載機器を宇宙環境から保護し、安全に支持するため、JEM の搭載機器である小型衛星の構造には、以下のような対策が講じられていることを検証している。

付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果 (5/11)

11 JEM 基本指針(平成 8 年)	【参考】国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告) (平成 11 年 7 月 7 日)	小型衛星安全検証結果
<p>(1)設計 不測の事態において一つの構造部材が損傷しても、搭乗員を危険な状態に陥らせないこと。 また、圧力容器(与圧部(船内実験室)構造体及び補給部与圧区(船内保管室)構造体を含む。)は、リークフォアラプチャ又は安全寿命設計であること。</p>	<p>(1)設計 ア 構造設計</p> <p>①飛行荷重 打上げ・軌道上・帰還・着陸等の定常運用における全ての荷重モードに対し十分な剛性・静強度・疲労強度を持つよう設計され、その結果は解析及び強度試験によって検証され、十分な安全性を持つことが確認されている。</p> <p>②構造損傷 搭乗員の過失等の不測の原因により JEM の構成機器・パネル等に構造損傷が生じた場合にも、JEM・搭乗員が直ちに危険な状態に陥ることのないよう、残りの構造で制限荷重まで耐える設計となっている。</p>	<p>(1)設計 ア 構造設計 (2)剛性・強度の項参照)</p> <p><関連ハザードレポート> RAIKO-01, 構造破壊(8.2 項①) FSAT-01, 構造破壊(8.2 項①) WW-01, 構造破壊(8.2 項①)</p> <p>STD-RAIKO-3, ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2 項②) STD-FITSAT-3, ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2 項②) STD-WE WISH-3, ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2 項②)</p>
	<p>イ 圧力容器の設計 与圧部(船内実験室)・補給部与圧区(船内保管室)構造を含む圧力容器は、破裂の危険性に対し十分な安全性を確保するため、次の対応が取られている。</p> <p>①最大設計圧力(MDP:Maximum Design Pressure) JEM は、MDP(ガスの漏洩、圧力リリーフ機能損失等、圧力上昇の原因として考えられる故障が 2 重に発生した時の最大の圧力)に安全率を掛けた圧力に対し、必要十分な強度を持たせた設計とされている。(安全率については(2)剛性・強度参照。)</p> <p>②リークフォアラプチャ 破壊靱性値の高い材料と運用圧力における適切な応力を選ぶことにより、リークフォアラプチャ設計(容器に許容値を超える長さの亀裂が発生した場合でも、亀裂が貫通してリークが発生することで圧力を下げ、破裂を起こさない設計)としている。</p> <p><関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-0006 与圧部(船内実験室)の破裂 NASDA-1JA/1J-0007 NASDA-2JA-0007 圧カシステムの破裂 NASDA-1JA/1J-0008 負圧による構造破壊 NASDA-1JA/1J-0010 NASDA-2JA-0010 打上げ/上昇/下降時の荷重による構造破壊 NASDA-1JA/1J-0024 NASDA-2JA-0024 軌道上での荷重による構造破壊</p> <p>NASDA-ICS-0007 圧カシステムの破裂 NASDA-ICS-0010 打上げ/上昇/下降時の荷重による構造破壊 NASDA-0024 軌道上での荷重による構造破壊</p>	<p>イ 圧力容器の設計 小型衛星には圧力容器はなく、該当機能がないため適用外とする。</p>
<p>(2)剛性及び強度 ア 剛性 JEM の構造は、打上げ時及び軌道上において想定される環境条件の下で、有害な変形を生じないこと。 また、スペースシャトル搭載時に要求される最低振動数要求を満足すること。</p>	<p>(2)剛性・強度 ア 剛性</p> <p>①有害な変形の防止 JEM には、スペースシャトルによる打上げ・着陸荷重と ISS のリフト・ドッキング等による軌道上荷重が負荷されるため、運用中の最大荷重に対し、次の剛性を持つよう設計されている。 (ア)複合した環境条件の下で、結合部を含め構造物に有害な変形が生じない (イ)変形によって構体の隣接部品間等の接触・干渉を生じない</p> <p>②有害な共振の防止 打上げ・着陸時、軌道上運用時において、JEM とスペースシャトル、JEM と ISS 間での共振により、過大な荷重が加わり、有害な変形・破壊を起こすことのないよう設計されている。</p>	<p>(2)剛性・強度 ア 剛性 打上げ荷重、軌道上荷重に対しては、十分な剛性を持つことを解析、振動試験により確認した。</p> <p><関連ハザードレポート> RAIKO-01, 構造破壊(8.2 項①) FSAT-01, 構造破壊(8.2 項①) WW-01, 構造破壊(8.2 項①)</p>
<p>イ 静荷重強度 JEM の構造は、打上げ時及び軌道上において想定される最大の荷重に対して、十分な強度を有すること。</p>	<p>イ 静荷重強度 JEM の構造は、JEM 飛行運用中の打上げ・着陸荷重、軌道上荷重の中で予想最大荷重である制限荷重に安全率(降伏・終極安全率)を乗じた降伏・終極荷重に対し、温度等を複合した環境条件の下で降伏・破壊を生じないよう設計されている。</p>	<p>イ 静荷重強度 小型衛星は、打ち上げ時の静荷重の影響は解析により評価を行い、構造強度が十分な安全余裕を有していることを確認した。また、軌道上静荷重に対する構造強度の評価として、安全率を降伏 1.25 倍、終極 2.0 倍として解析による検証を行った。</p> <p><関連ハザードレポート> RAIKO-01, 構造破壊(8.2 項①) FSAT-01, 構造破壊(8.2 項①) WW-01, 構造破壊(8.2 項①)</p> <p>STD-RAIKO-3, ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2 項②) STD-FITSAT-3, ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2 項②) STD-WE WISH-3, ベントポートを有する機器の減圧による破壊(8.2 項②)</p>
<p>ウ 疲労強度 JEM の構造は、長期の運用に対して、十分な疲労寿命を有するか、又は疲労寿命に対する十分な余裕をもって交換できること。</p>	<p>ウ 疲労強度</p>	<p>ウ 疲労強度 小型衛星は、短期間で運用を終了するため適用外とする。</p>
	<p>①寿命 JEM の計画運用期間は 10 年であるが、運用期間が延長された場合も考慮し、JEM の構造の設計寿命は、15 年と設定されている。 JEM の構造には安全寿命設計が適用され、機械的・熱的負荷サイクルに安全率を乗じた負荷サイクルを受けても構造破壊が生じないよう設計されている。</p>	<p>①寿命 小型衛星は、短期間で運用を終了するため適用外とする。</p>
	<p>②安全率 ISS 全体に対して寿命安全率 4.0 が共通要求事項であり、JEM にもこの要求事項を適用している。</p>	<p>②安全率 小型衛星に対しては、軌道上運用時に発生する負荷サイクルは微小であるため、構造寿命の安全率は適用外とする。</p>

付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果 (6/11)

11 JEM 基本指針(平成 8 年)	【参考】国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告) (平成 11 年 7 月 7 日)	小型衛星安全検証結果
	<p>③疲労寿命の確認 その破損が、スペースシャトル・ISS・JEM・搭乗員に重大な影響を与える JEM の構造要素(フラクチャ・クリティカル・アイテム)は、非破壊検査を実施し、欠陥が許容される範囲内であることを確認することとなっている。</p>	<p>③疲労寿命の確認 小型衛星では、その破損が HTV/ISS/JEM/搭乗員に重大な影響を与える構造要素(フラクチャ・クリティカル・アイテム)は有していないため、適用外とする。</p>
<p>(3)構成材料 構成材料については、可燃性、臭気・有害ガス発生、腐食、応力腐食割れ等の特性を十分考慮して使用すること。</p>	<p>(3)構成材料 〈関連ハザードレポート〉 NASDA-1JA/1J-0001 NASDA-2JA-0001 火災 NASDA-1JA/1J-0003 NASDA-2JA-0003 環境空気汚染 NASDA-1JA/1J-0007 NASDA-2JA-0007 圧力システムの破裂 NASDA-1JA/1J-0010 NASDA-2JA-0010 打上げ/上昇/下降時の荷重による構造破壊 NASDA-1JA/1J-0024 NASDA-2JA-0024 軌道上での荷重による構造破壊 NASDA-ICS-0001 火災 NASDA-ICS-0003 環境空気汚染 NASDA-ICS-0007 圧力システムの破裂 NASDA-ICS-0010 打上げ/上昇/下降時の荷重による構造破壊 NASDA-ICS-0024 軌道上での荷重による構造破壊</p>	<p>(3)構成材料</p>
	<p>ア 可燃性・ガス発生に対する考慮 火災防止、搭乗員の健康障害防止のため、与圧部(船内実験室)内の非金属材料には不燃性・難燃性で、ガスの発生が極めて少ない材料が使用されている。</p>	<p>ア 可燃性・ガス発生に対する考慮 ・可燃性:衛星搭載ケースは周囲に発火源がない場所で輸送用バッグ内に保管され、搭載直前にバッグから取り出される運用計画であることを確認した。 ・オフガス:JEM のポリウムを考慮して、各物質ごとに人体に対する許容量以下となるように、非金属材料の使用量を制限するか、機器レベル等でオフガス試験を実施して、ガス発生量が許容値以下であること。 〈関連ハザードレポート〉 STD-FITSAT-6, 火災(可燃性材料の使用)(8.2 項⑤) STD-RAIKO-6, 火災(可燃性材料の使用)(8.2 項⑤) STD-WE WISH-6, 火災(可燃性材料の使用)(8.2 項⑤) STD-FITSAT-7, 環境空気汚染(オフガス)(8.2 項⑥) STD-RAIKO-7, 環境空気汚染(オフガス)(8.2 項⑥) STD-WE WISH-7, 環境空気汚染(オフガス)(8.2 項⑥)</p>
	<p>イ 破壊靱性に対する考慮 デブリの衝突等によって不測の損傷を受けた場合でも致命的破壊に至らないよう、与圧部(船内実験室)外壁等が高い破壊靱性値を持つ構造部材が使用されている。</p>	<p>イ 破壊靱性に対する考慮 小型衛星に対しては、該当機能がないため適用外とする。</p>
	<p>ウ その他の材料特性 宇宙環境と有人活動という特殊な条件の中で、材料劣化を防止するため、耐腐食性・耐応力腐食性・耐電食性等を考慮して JEM 構成材料が選定されている。</p>	<p>ウ その他の材料特性 安全上重要な衛星構造体パネル、ファスナについては、対腐食性の高い材料を使用していることを確認した。 〈関連ハザードレポート〉 FSAT-01, 構造破壊(8.2 項①) RAIKO-01, 構造破壊(8.2 項①) WW-01, 構造破壊(8.2 項①)</p>
<p>6.安全・開発保証 搭乗員の安全に影響を及ぼすシステムについては、安全性並びに安全性を確保するための信頼性、保全性及び品質保証を十分考慮しなければならない。このため、以下のような対策を講じる必要がある。</p>	<p>4.安全性・信頼性等</p>	<p>4.安全性・信頼性等</p>
<p>(1)安全性 安全に関わるシステムについては、適切な故障許容(誤操作を含む。)を確保すること。</p>	<p>(1)安全性 ハザードが、システム・機器の故障・誤動作や搭乗員の誤操作に起因する場合には、原則としてフォールトトレランス(故障許容)設計がとられている。 ア ハザードの被害の度合いとフォールトトレランス数 原則として、各ハザードの被害の度合いに応じて次のフォールトトレランス設計とされている。 ①カタストロフィックハザード: 2フォールトトレランス(システム・機器の故障及び搭乗員の誤操作のいかなる2つの組み合わせによっても搭乗員に対する致命傷を引き起こさない設計) ②クリティカルハザード: 1フォールトトレランス(単一のシステム・機器の故障又は誤操作により搭乗員への傷害を引き起こさない設計) イ 冗長設計とインビット設計 フォールトトレランス設計として、次の2つの手法がとられている。 ・ある機能の喪失が事故に到る場合 :冗長設計 ・ある機能の意図しない動作が事故に到る場合 :インビット設計</p>	<p>(1) 安全性 小型衛星は、左記に従い、安全性設計を行った。</p>

付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果 (7/11)

11 JEM 基本指針(平成8年)	【参考】国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告) (平成11年7月7日)	小型衛星安全検証結果
<p>(2)信頼性 ア システムの独立性 安全に関わるシステムについては、他のシステムの故障の影響を可能な限り受けないようにすること。 また、冗長系は、可能な限り互いに分離して配置すること。</p>	<p>(2)信頼性 ア システムの独立性 電力・通信制御・熱制御・環境制御系統等の安全に関わるシステムは、1系統が故障した場合でも他方の1系統のみで安全な運用を確保できるよう、各系統が冗長設計(並行運転又は待機冗長)され、かつ、冗長系の各要素は物理的に独立している。 また、火災・テマリ衝突等の損傷を想定しても2系統が同時に使用不能とならないよう、独立した2系統の主要機器は別々のラックに装着され、冗長機器の配置・リソース経路を分離し、故障の伝搬を防止するよう設計されている。 <関連ハザードレポート> 全般</p>	<p>(2) 信頼性 ア システムの独立性 配電経路の短絡防止により電池温度の上昇を防止するとともに、逆電圧や過充電の防止のための電圧制御、あるいは電池容器の耐圧設計により、電池の破裂を防止している。また、安全に関わるシステムであるインヒビットは、1系統が故障した場合でも他方の系統で安全な運用を確保できるよう、冗長設計されている。 <関連ハザードレポート> ●FSAT-04, 電池の破裂/漏洩 (8.3 項(3)) ●RAIKO-04, 電池の破裂/漏洩 (8.3 項(3)) STD-WE WISH-9.4, 電池の破裂/漏洩 (8.2 項⑦) ●RAIKO-02, 衛星展開物の誤展開による放出不良(8.3 項(1),(2)) ●FSAT-02, 衛星展開物の誤展開による放出不良(8.3 項(1),(2)) ●WW-02, 衛星展開物の誤展開による放出不良(8.3 項(1),(2)) ●RAIKO-03, インヒビット不良による電波誤放射(8.3 項(2)) ●FSAT-03, インヒビット不良による電波誤放射(8.3 項(2)) ●WW-03, インヒビット不良による電波誤放射(8.3 項(2)) ●NCR-JAXA-JSSOD-04 衛星展開物誤展開及び電波誤放射に対するインヒビット不足(8.3 項(2))</p>
<p>イ 故障検知 安全に関わるシステムの故障は、可能な限り自動的に検知され、地上要員に通報されるとともに、緊急を要するもの等必要なものは、搭乗員にも通報されること。</p>	<p>イ 故障検知 搭載する JEMコントロールプロセッサ(JCP)によって、各機器のセンサ等からのデータを周期的に収集し、JEM 内の故障を検出・同定して、所定の回復手順を自動的に実行することにより、必要最小限の JEMシステム及び搭乗員の安全性を維持する機能(故障検知・分離・回復(FDIR)機能)を有している。 JCP の周期的診断や各個別制御装置の自己診断によって、処置を要する故障が検知された場合、故障機器が遮断され又は警告・警報が発せられ、処置が促される。 なお、JCP は自己診断機能を有しており、JCP 自体に処置を要する故障が検知された場合、待機冗長の JCP を自動的に立ち上げ、切り換える。 <関連ハザードレポート> 全般</p>	<p>イ 故障検知 小型衛星は、安全上、故障検知を要する機能を持たない。 ただし、衛星放出機構から衛星が放出されない場合は、キューボラ / ステーションロボットアームからカメラを通して確認することができる。</p>
<p>ウ 自律性の確保 安全に関わるシステムについては、地上管制が受けられない場合においても搭乗員の安全を確保すること。</p>	<p>ウ 自律性の確保、自動機能に対するオーバーライド 地上管制との通信が途絶えた状態で、火災・減圧・汚染等の緊急事態が発生した場合には、軌道上搭乗員が地上に依存することなく、安全確保の処置を行う必要がある。 このため、安全に関わる JEMシステムの自動制御機能は、軌道上の搭乗員、地上要員のいずれからのコマンドによっても安全側への制御を行うこと(オーバーライド)が可能とされている。 なお、意図せぬオーバーライド防止のため、オーバーライドコマンドは、搭乗員による独立な2つの動作が必要とされている。 <関連ハザードレポート> 全般</p>	<p>ウ 自律性の確保、自動機能に対するオーバーライド 小型衛星に対しては、該当機器がないため適用外とする。</p>
<p>エ 自動機能に対するオーバーライド 安全に関わるシステムの自動機能については、搭乗員及び地上操作によるオーバーライドができること。</p>	<p>上記に含む</p>	<p>上記に含む</p>
<p>(3)保全性 ア 機能中断の防止 安全上連続的に運用する必要のあるシステムは、重要な機能の中断なく保全できること。</p>	<p>(3)保全性 ISS の保全作業は、船内活動・船外活動・ロボットアーム操作により、基本的に軌道上交換ユニット(ORU)毎に機器・部品の交換が行われる。 ア 機能中断の防止 JEM の安全に関わるシステムは、冗長構成となっているため、保全時に1系統を停止させた場合でも、他系統で運転を行い、最低限の機能を確保しつつ、保全作業が可能である((2)信頼性参照)。 <関連ハザードレポート> 全般</p>	<p>(3) 保全性 小型衛星に対しては保全活動は計画されていないため適用外とする。 ア 機能中断の防止 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。</p>
<p>イ 危険防止 保全作業については、船外活動の最小化、粉塵等の発生を最小化、流体の放出の最小化、最適な防護措置等が行われること。 また、保全に伴う機器の取付け及び取外しは、安全かつ容易にできること。</p>	<p>イ 危険防止 ①船外活動の最小化 搭乗員の船外活動を極力少なくするため、曝露部(船外実験ハレット)上面の機器の保全作業は、与圧部(船内実験室)内からマニピュレータを使用したロボティクス作業によって行われる。 ②粉塵等の発生を最小化 軌道上での保全作業では、粉塵等を発生する加工作業は行わない計画である。</p>	<p>イ 危険防止 ① 船外活動の最小化 小型衛星に対しては該当機能がないため、適用外とする。</p>
<p></p>	<p>③流体放出の防止 保全時の流体の放出防止のため、熱制御系の水ループ機器等のインタフェースには、クイックディスコネクタ(QD)を使用している。</p>	<p>③ 流体放出の防止 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。</p>

付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果 (8/11)

11 JEM 基本指針(平成 8 年)	【参考】国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告) (平成 11 年 7 月 7 日)	小型衛星安全検証結果
	④防護措置 保全作業時の安全を確保するため、露出表面温度が許容温度を超える箇所にはカバー、電気コネクタへの保護キャップ、鋭利端部への保護カバー等が設けられている。	④ 防護措置 小型衛星は、軌道上での保全作業は計画されていないため、適用外とする。
	⑤機器取付け及び取外しでの安全 ORU が無重力状態でハンドレール、シートラック、ベルクロ等を利用して一時的に固定して保管することができるなど、保全に伴う機器の取付け・取外しを安全かつ容易にする設計としている。 コネクタは、識別、結合・分離操作が容易にでき、誤った挿入・脱着ができない構造となっており、確実なロック機能を有している。 ORU 間の連結配管・ワイヤー・ケーブルは、取外し等のために長さに余裕を持たせている。 <関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-0002 水の漏洩 NASDA-1JA/1J-0003 NASDA-2JA-0003 環境空気汚染 NASDA-1JA/1J-0011 NASDA-2JA-0011 固定されていない機器との衝突(軌道上) NASDA-1JA/1J-0016 NASDA-2JA-0016 感電 NASDA-1JA/1J-0017 NASDA-2JA-0017 接触面温度異常 NASDA-ICS-0002 水の漏洩 NASDA-ICS-0003 環境空気汚染 NASDA-ICS-0011 固定されていない機器との衝突(軌道上) NASDA-ICS-0016 感電 NASDA-ICS-0017 接触面温度異常	⑤ 機器取付け及び取外しでの安全 小型衛星は、衛星放出機構内に装填されているため、機器の取り付け、取り外しの作業は衛星放出機構の範疇となるため、適用外とする。 また、船内での運用については、電力供給も行わないため、接触温度や感電については適用外とする。
(4)品質保証 安全に関わるシステムの機能、性能等を確認するため、製造管理及び十分な検証を行うとともに、その記録を保存すること。 また、JEM の安全確保に必要なデータは、その効率的蓄積・利用に資するために、問題報告・是正処置、部品情報、材料・工程情報等についてデータベース化を図ること。	(4)品質保証 安全の要求を含む、機能・性能等を満足していることを確認するため、部品・材料レベル、コンポーネントレベル、サブシステムレベル、システムレベルの各段階において、試験・解析・検査・デモンストレーションにより十分な検証が実施されることとなっている。 また、JEMシステムの構成部品が仕様書の要求に合致していることを確認するため、製造工程が管理され、製造時に得られたデータを含む製造作業の記録が保存される。 なお、これらのデータのうち、次の安全確保に必要なデータの効率的な蓄積・利用を図るため、データベース化を目的として JEM S&PAデータ交換システム(SPADEシステム)が構築されている。 ・JEM 問題報告及び是正処置データ ・JEM 材料及び工程技術データ ・JEM 電気、電子、電気機械(EEE)部品データ ・JEM FMEA/クリティカルアイテムリスト(CIL)データ ・JEM ORUデータ ・JEM ハザード関連データ(ハザードレポート)	(4) 品質保証 安全上重要な機能については性能等を満足していることを確認するため、サブシステム、システムレベルの段階において、解析書、試験データ、評価結果等のエビデンスの確認を通して、検証の妥当性を確認した。
7.人間・機械系設計 JEM は、我が国初めての本格的な有人宇宙活動を提供する場であり、安全確保を図る上で人的要因を十分考慮しなければならない。このため、以下のような対策を講じる必要がある。	5.人間・機械インタフェース設計	5. 人間・機械インタフェース設計
(1)搭乗員の保護 搭乗員が触れる可能性のある部分は、適切な丸みを持たせるとともに、破損しても破片が飛散しないようにするなど、外傷、火傷、感電等が生じないようにすること。 また、足部固定具、取っ手等は、荷重に十分耐えられること。	(1)搭乗員の保護 構体・機器による外傷・火傷・感電等の傷害から JEM 内の搭乗員を保護するため、以下の対策が講じられている。 <関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-0013 NASDA-2JA-0013 回転機器への接触又は回転機器破損による破片の衝突 NASDA-1JA/1J-0016 NASDA-2JA-0016 感電 NASDA-1JA/1J-0017 NASDA-2JA-0017 接触面温度異常 NASDA-1JA/1J-0018 NASDA-2JA-0018 鋭利端部及び突起物 NASDA-1JA/1J-0019 NASDA-2JA-0019 切断/挟み込み NASDA-1JA/1J-0026 NASDA-2JA-0029 不適切な船外活動(EVA)移動支援具 NASDA-ICS-0016 感電 NASDA-ICS-0017 接触面温度異常 NASDA-ICS-0018 鋭利端部及び突起物 NASDA-ICS-0019 切断/挟み込み	(1) 搭乗員の保護 構体・機器による外傷・火傷・感電等の傷害から JEM 内外の搭乗員を保護するため、以下の対策を講じた。
	ア 外傷の防止 ①回転機器に対する防護 ファン、ポンプ等の回転機器は、ハウジング等により覆い、不意の接触による外傷の防止が図られている。 また、回転機器自体は、破壊した場合、破片が飛び散らないよう、安全化設計が行われている。	イ 外傷の防止 ① 回転機器に対する防護 小型衛星に使用されているモータ等の回転機器は、搭乗員が不意に接触しないように、金属筐体により覆われていることを、設計図面、製造図面、フライトハードウェアの検査で確認した。また、回転機器が、破壊し飛び散ることが無いことを、製造図面、現品検査により確認した。 回転機器の仕様を確認し、運動エネルギーが規定値以内であることを確認した。 <関連ハザードレポート>

付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果 (9/11)

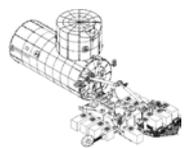
11 JEM 基本指針(平成8年)	【参考】国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告) (平成11年7月7日)	小型衛星安全検証結果
		STD-FITSAT-13 回転機器の飛散(8.2項⑨)
	②鋭利端部・突起物に対する防護 ISSの要求値に従って、構造・装置の角・鋭利端部に丸みを持たせる等の処置が行われ、性能の維持等のため取り除けない鋭利端部・突起物にはカバー等適切な保護が施されている。	② 鋭利端部・突起物に対する防護 搭乗員が接触する可能性のある小型衛星の構造・装置については、ISS共通の安全要求に従っているかは、フライトハードウェアに対し、目視、触診による検査を行い搭乗員に対する保護を確認した。 上記によることができない部位(ソーラパネル端部)についてはクルーがアクセスしないように、クルーによるアクセスの方法について、搭乗員の手順書へ反映されることを確認した。 また、レンズやソーラパネルなどのガラス機器に対しては振動試験にてフライト環境への耐性を確認した。 <関連ハザードレポート> STD-FITSAT-04, 鋭利な端部、突起物への接触(8.2項③) STD-RAIKO-04, 鋭利な端部、突起物への接触(8.2項③) STD-WE WISH-04, 鋭利な端部、突起物への接触(8.2項③) NCR-JSSOD-04, 接触禁止エリアの設定(鋭利な端部(放出面))(8.2項③) STD-FITSAT-05, ガラスの破損(8.2項④) STD-RAIKO-05, ガラスの破損(8.2項④) STD-WE WISH-05, ガラスの破損(8.2項④)
	③巻き込み・挟み込みに対する防護 機器は搭乗員が引っかかることのないような配置・大きさ・形状を考慮した設計とされ、ハッチ等搭乗員が挟まれる可能性のある機構は、警告表示により注意喚起されている。 さらに、可動部を持つ機器は、不意に稼働しないようにインビットが設けられているとともに、緊急停止が可能な設計となっている。	③ 巻き込み・挟み込みに対する防護 搭乗員が触れる可能性のある機器については、引っかかることのないように、ISS共通の安全要求に従って、穴、すきまに対する設計が行われていることをフライトハードウェアに対する検査を行い搭乗員に対する保護を確認した。 また、小型衛星のHTVからきぼう内への移送時については、輸送用バッグに入れられているため適用外である。
	イ 火傷の防止 露出部の表面は、火傷や凍傷を生じない温度範囲(与圧区域内にあり連続的な接触のある箇所の温度は4℃~45℃)となるように設計され、この温度範囲を超える機器は、ラックパネル、クロスアウトパネル等により直接の接触を防止し、又は警告ラベルにより搭乗員の注意を喚起する。	イ 火傷の防止 船内での運用については、電力供給も行わないため、常温状態である。 船外での運用については、衛星放出機構内に装填されているため基本的には適用外としている。ただし、最前面に装填された衛星は前面が露出するため、搭乗員が接触できないよう非接触エリアが設定されている。 <関連ハザードレポート> STD-FITSAT-10, 高温/低温部への接触(8.2項⑧) STD-RAIKO-10, 高温/低温部への接触(8.2項⑧) STD-WE WISH-10, 高温/低温部への接触(8.2項⑧) NCR-JSSOD-04, 接触禁止エリアの設定(鋭利な端部(放出面))(8.2項③)
	ウ 感電の防止 電気設備は、短絡・接続不良等による漏電を防止するため、電力リード線・接点・端子・コンデンサ等の露出を避け、また、電気機器は、感電を防止するための適切なボンディング・接地・絶縁が行われている。 電力ラインのコネクタは、搭乗員による装脱着時の感電等の防止のため、コネクタ上流に電流遮断機能をもたせるとともに、ピンが露出しないタイプのコネクタの採用、コネクタの接地の確保が行われている。 船外活動による電力ラインのコネクタは、溶融金属(Molten Metal)の飛散による宇宙服への損傷を防止する観点から、コネクタ上流に電流遮断機能をもたせており、軌道上での手順書への遮断手順の反映を図面、解析、機能試験により確認した。コネクタは、上流側にはソケットタイプの使用、スクープブルータイプの使用、着脱時にピンが露出しないようにハウジングをもったタイプのコネクタの使用、コネクタの適切な接地を部品リスト、図面、実機確認により確認した。	ウ 感電の防止 船内では、通電されないため、該当機能がないことから適用外とする。 船外では、衛星放出機構内に装填されているため適用外。
	エ 作業等の安全 足部固定具(フットレスト)、取っ手(ハンドレール)等の移動支援具は、荷重に十分耐えられるように適切な安全率(1.5)を持った構造設計が行われ、搭乗員の移動・作業場所を考慮した適切な位置に配置されている。	エ 作業等の安全 小型衛星に対しては、該当機能がないため適用外とする。
(2)誤操作等の防止 安全に関わるシステムについては、搭乗員の負担を軽減するとともに、誤操作及び操作忘れの発生を防止するため、可能な限り自動化すること。 また、JEMの内部装飾、機器の操作手順、視野等については、誤操作等の生じにくいよう十分配慮すること。	(2)誤操作の防止 <関連ハザードレポート> 全般	(2) 誤操作の防止 小型衛星に対しては、該当機能がないため適用外とする。
	ア 自動化 搭乗員の誤操作・操作忘れの防止などのため、JEMRMS(ロケットアーム)コンソール電源投入時のアビオニクスファン・煙検知器の自動的始動等、可能な限りの自動化が図られている。	ア 自動化 小型衛星に対しては、該当機能がないため適用外とする。
	イ 内部装飾 搭乗員の誤認を避けるため、室内の装飾、銘板、ラベル、マーキングに対し、次のような配慮がなされている。 ①JEMの内部装飾全体は、搭乗員に上下左右の方向感覚を持たせるような設計とされている。 ②配線束・流体配管は、両端及び1m(非与圧領域は5m)間隔でその機能が識別でき、また、ハルブの	イ 内部装飾 小型衛星に対しては、該当機能がないため適用外とする。

付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果 (10/11)

11 JEM 基本指針(平成 8 年)	【参考】国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告) (平成 11 年 7 月 7 日)	小型衛星安全検証結果
	開閉状態が容易に確認できるようにされている。 ③データ表示・操作手順表示・マーキングは、英語又は国際標準シンボルを使用し、日本語等他の言語を使用する場合には、並記することとされている。	
	ウ 機器の操作手順 ①ハザードを発生させる可能性のあるコマンド(ハザードス・コマンド)は、搭乗員又は地上要員が安全のための必要条件を満足していることを確認した後、発信されることとなっている。 ②安全上重要なシステム・装置は、独立したインヒビットにより保護されている。	ウ 機器の操作手順 小型衛星に対しては、該当機能がないため適用外とする。
	エ 視野等 ①JEMRMS(ロボットアーム)によるペイロード等の受け渡しは、搭乗員が JEM 与圧部(船内実験室)内の JEMRMS(ロボットアーム)コンソールの TVカメラ、モニタを通して確認しながら遠隔操作で行われる。 ②搭乗員の作業面では、作業・操作・表示機器確認に支障がないように十分な照明(特に規定がない限り、白色光で 108Lux 以上)が確保されている。	エ 視野等 JEMRMS(ロボットアーム)による衛星放出を行う際、衛星放出機構に不具合が生じ、衛星が放出されなかった場合は、搭乗員がキューボラ/ステーションロボットアームからカメラを通して衛星放出機構が安全な状態であること確認する。その際のカメラからの視認性についても解析にて視認可能であることを確認されている。 <関連ハザードレポート> ●RAIKO-02, 衛星展開物の誤展開による放出不良(8.3 項(1),(2)) ●FSAT-02, 衛星展開物の誤展開 による放出不良(8.3 項(1),(2)) ●WW-02, 衛星展開物の誤展開による放出不良(8.3 項(1),(2)) ●RAIKO-03, インヒビット不良による電波誤放射(8.3 項(2)) ●FSAT-03, インヒビット不良による電波誤放射(8.3 項(2)) ●WW-03, インヒビット不良による電波誤放射(8.3 項(2)) ●NCR-JAXA-JSSOD-04 衛星展開物誤展開及び電波誤放射に対するインヒビット不足(8.3 項(2))
(3)共通化 安全に関わるシステムについては、可能な限り国際的に共通化を図ること。	(3)共通化 ISS 全体の安全に関わる JEM の構成要素(ハードウェア・ソフトウェア・インタフェース)は、ISS 構成要素との間で共通化(全く同一であること)、標準化(設計標準、設計基準等を適用すること)が図られている。 この共通化・標準化には、次のとおり、特に直接搭乗員の安全に関わる表示・警告・警報の統一、避難・非常操作・緊急処置等に関わる手順・対応の統一、安全確保の面から重要な保全方法の統一が重点的に含まれている。 ①警告・警報等 共通化:音声端末、警告・警報パネル、ラベル、マーキング 標準化:警報のクラス分け ②火災検知/消火システム 共通化:煙センサ、可搬式消火器 ③マニピュレータ(ロボットアーム) 共通化:親アームの被把持部、把持機構、ハンドコントローラ、ラップトップコンピュータ(ハードウェアのみ) 標準化:ラップトップコンピュータの表示 ④その他 共通化:ハッチ、ハンドレール、足部固定具、窓組立 等 標準化:配管・配線等識別用シール、銘板 等 <関連ハザードレポート> 全般	(3) 共通化 ISS とのインタフェースは無いため、適用外とする。
8.緊急対策 火災、減圧、汚染等の異常が発生し、緊急を要するときにおいても、搭乗員の安全に重大な影響が及ばないようにしなければならない。このため、以下のような対策を講じる必要がある。	6.緊急対策 火災・減圧・汚染の発生等の緊急時においても、搭乗員の安全に重大な影響が及ばないようにするため、以下の対策が講じられている。	6.緊急対策
(1)緊急警報 緊急警報は、人命に脅威となるような異常を識別でき、安全に退避できるよう十分早く発信できること。 また、人命への脅威に関する緊急警報は、異常を発見した搭乗員が警報ボタン等により手動で警報を発生できること。	(1)緊急警報 JEM ではワークステーションラック及び RMSラックの 2 箇所に設置されている ISS 共通の警告・警報パネルによって、3 段階の緊急度に応じ、Emergency(Class1)、Warning(Class2)又は Caution(Class3)が発せられる。 Class 1 である火災・減圧・汚染に対しては、センサ検知による自動起動又は搭乗員若しくは地上要員による起動が可能であり、各ハザードに固有の警報音と点滅ライトで、警告・警報を発するシステムとなっている。 <関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-0001 NASDA-2JA-0001 火災 NASDA-1JA/1J-00023 隔離/退避不能	(1)緊急警報 以下参照
	ア 火災 火災検知区域(RMSラック、実験ラック、空調装置入り口、補給部与圧区(船内保管室)(船内保管室)循環ファン出口等)毎に煙センサが配置され、火災発生が検知されると ISS の警告・警報システムに通知され、ISS 全体に警告・警報が発出される。 また、消火区画は、区域毎に可搬式消火器による二酸化炭素放出のためのポートが設けられ、区画に対応した電源遮断及び循環空気停止を可能としている(注)。 (注)JEM は、不燃性・難燃性材料の使用による燃焼抑止、適切な太さの電線の選定による過熱防止、ハーメチックシールタイプによる電氣的発火防止設計、適切な熱設計・故障検知分離システムの適用による過熱防止設計等により、火災発生のリスクを最小化した設計となっている。	ア 火災 小型衛星に対しては JEM の火災検知機能に依存しているため適用外である。

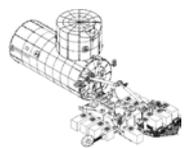
付表-1 基本指針に対する全体設計・検証結果 (11/11)

11 JEM 基本指針(平成 8 年)	【参考】国際宇宙ステーションの日本の実験棟(JEM)の安全設計について(報告) (平成 11 年 7 月 7 日)	小型衛星安全検証結果
	イ 減圧 キャビン内の減圧は、ISS 本体により常時監視され、設定圧以下・設定減圧速度以上となると、ISS 内に警告・警報が発せられ、急速な減圧時には自動的に真空排気系の遮断弁が遮断される。	イ 減圧 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。
	ウ 汚染 JEM のキャビン内の空気は、ガスサンプリングラインにより ISS 本体の環境監視装置に定期的に送られて分析・監視され、汚染物質、二酸化炭素・酸素分圧の異常等が検知された場合には、ISS 内に警告・警報が発せられる。	ウ 汚染 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。
(2)アクセス 非常設備、防護具、安全上重要な手順書等は、緊急時においても、搭乗員が容易に取り出して使用できるように保管すること。 また、通路は、搭乗員が安全かつ速やかに脱出・避難できること。	(2)アクセス <関連ハザードレポート> 全般	(2)アクセス
	ア 非常設備、防護具 非常設備として、可搬式消火器が与圧部(船内実験室)2 箇所及び補給部与圧区(船内保管室)(船内保管室)1 箇所に備えられ、また、防護具として可搬式呼吸器が可搬式消火器使用前に装着できるように消火器から 91cm 以内に設置され、これらの保管場所は容易に識別できるよう表示される。	ア 非常設備、防護具 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。
	イ 安全上重要な手順書 軌道上で必要となる安全上重要な手順書は、軌道上で搭乗員がアクセスできる電子ファイル媒体、文書として保管・掲示される。	イ 安全上重要な手順書 軌道上で必要となる安全上重要な手順書は、軌道上で搭乗員がアクセスできるよう電子ファイル媒体、文書として保管・掲示されることになっており、特にタイムクリティカルな手順書については、決められた場所に置くことになっていることを確認した。
	ウ 通路 搭乗員の移動・作業を容易にするため、通路にハンドレール、フットレスト等が設置される。 また、電源喪失時に備えて、非常用電源による非常灯が設置されるほか、ラックの転倒・移動時でも直径 81cm 以上の通路が確保される構成となっている。	ウ 通路 小型衛星は、衛星放出機構に装填され、JEM エアロックを使って船内外を出し入れする。その際(エアロック使用時)に避難経路を塞ぐようなことはないことを確認している。 また、船外での JEMRMS による放出ポジションへの移設においても曝露機器へ干渉することなく移設が可能であることを確認している。 いずれも、衛星放出機構が側で評価されているため、小型衛星は適用外とする。
(3)減圧及び再加圧 火災、汚染等の異常が発生した場合には、与圧部(船内実験室)及び補給部与圧区(船内保管室)(船内保管室)内の空気を排出するため、減圧及び再加圧ができること。 また、JEM の起動に際し、搭乗員の JEM への移乗前に安全の確認ができること。	(3)減圧・再加圧 JEM に火災・汚染等の異常が発生した場合には、ハッチ等を閉鎖して、ISS 本体から隔離した後、キャビン空気を排気弁により宇宙空間に排出して減圧し、続いて、均圧弁を開くことにより、ISS 本体のキャビン空気を取り込んで、再加圧できるよう設計されている。 また、JEM の起動・再起動に際しては、搭乗員が JEM 内に移乗する前に、ISS 本体側から電力供給系・水ループ・JCP・システムネットワーク・空気調和装置・モジュール間通風換気(IMV)・火災検知系・ガスサンプリングライン・警告・警報パネル等与圧環境の安全の確保に必要な最小限の機能を立ち上げることのできるシステム構成となっている。 <関連ハザードレポート> NASDA-1JA/1J-0005 減圧	(3)減圧・再加圧 小型衛星に対しては該当機能がないため適用外とする。 (減圧時の手順は ISS 共通手順による)
9.安全確保体制 JEM の安全確保に関わる活動については、開発及び運用の担当部門から独立した部門においても行うこと。 また、安全上のあらゆる問題点について、開発及び運用の責任者まで報告される体制を確立すること。 さらに、JEM の開発及び運用に携わる者への安全教育・訓練を実施するとともに、安全確保に係る事項の周知徹底を図ること。	7.安全確保体制 安全・開発保証活動のための体制については、JEM の開発・利用・運用の担当である JEM プロジェクトチーム等から独立した安全・開発保証部門である「宇宙ステーション安全・信頼性管理室」において、方針・要求事項の設定、その履行状況の評価、必要な勧告が行われている。 また、安全上の問題については、開発・運用の責任者まで報告・検討される体制が確立されている。 さらに、JAXA において、JEM の開発・運用に携わる者への安全教育・訓練が実施されるとともに、安全確保に係る事項の周知徹底が図られている。	7. 安全確保体制 安全・開発保証活動のための体制については、装置開発である JEM 有人宇宙技術センターから独立した安全・開発保証部門である「有人システム安全ミッション保証室」において、方針・要求事項の設定、その履行状況の評価、必要な勧告が行われている。 また、安全上の問題については、開発・運用の責任者まで報告・検討される体制が確立されている。 さらに、JAXA において、装置の開発・運用に携わる者への安全教育・訓練が実施されるとともに、安全確保に係る事項の周知徹底が図られている。



付表-2

JAXA有人安全審査会で審査した小型衛星 ハザードレポート



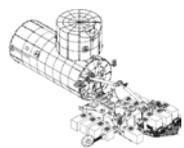
付表-2 JAXA有人安全審査会で審査した小型衛星ハザードレポート

【標準ハザードレポート】

	標準ハザード	結果
1	打上げ荷重による構造破壊(輸送用バッグにて打ち上げられるものが対象)	該当なし(ユニークハザードレポート1で評価)
2	シールを有する圧力機器の破損	該当なし
3	ベントポートを有する機器の破損	検証結果が妥当であることを確認した。
4	鋭利端部への接触、挟み込み	同上
5	ガラス破損	同上
6	火災(可燃性物質の使用)	同上
7	船内空気の汚染(使用材料からのオフガス)	同上
8	電磁干渉	該当なし
9	電池の破裂/電解液の漏洩	検証結果が妥当であることを確認した。 (WEWISHのみ)
10	高温/低温部への接触	検証結果が妥当であることを確認した。
11	電力系の損傷	該当なし
12	発火源の有無(シャトルで打ち上げられるもの)	該当なし
13	回転機器(モータ)の破損	検証結果が妥当であることを確認した (FITSAT-1のみ)
14	電力コネクタ着脱時の感電	該当なし
15	クーラー退避時の障害	該当なし
16	有害物質の放出	該当なし

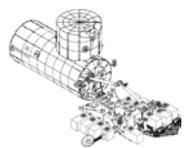
【ユニークハザードレポート】

	ユニークハザード	結果
1	衛星搭載ケース内での衛星の構造破壊/変形(HR番号:WW-01,RAIKO-01, FSAT-01)	設定された制御に対して 検証結果が妥当であることを確認した
2	展開物の誤展開による放出不良(HR番号WW-02, RAIKO-02,FSAT-02)	同上
3	インヒビット不良による電波誤放射(HR番号WW-03, RAIKO-03, FSAT-03)	同上
4	電池の破裂/電解液の漏洩(HR番号 FSAT-04, RAIKO-04)	同上 (RAIKO, FITSAT-1)



付表-3

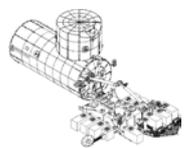
J-SSOD及び小型衛星間インタフェースに関する検証結果



付表-3 J-SSOD及び小型衛星間インタフェースに関する検証結果

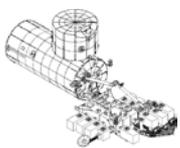
Japanese Experiment Module

内容	要求内容	検証方法
機械インタフェース	• 寸法要求(衛星サイズは1U、2U、または3Uであること)	• 現品検査により確認した。
	• レールに関する要求(レール幅、レール荒さ等)	• 現品検査により確認した。
	• エンベロープに関する要求	• 現品検査により確認した。
	• 質量特性、弾道係数に関する要求(1Uあたり1.33kg以下。弾道経緯数100 kg/m ² 以下)	• 質量計測により規定値以下であることを確認した。
	• 構造材料	• 材料証明書の検査により確認した。
	• 指定するセパレーションスプリング(衛星間に装着する放出後の衝突防止用スプリング)を設置すること。	• 現品検査により確認した。 (但し、最後端に搭載するRAIKOは、セパレーションスプリングを実装しない。)
	• 軌道上でクルーがアクセスするものは、アクセス窓側に設置すること。	• 図面検査、現品検査により確認した。
電氣的インタフェース	• 強度要求	• 構造解析、振動試験により確認した。
	• ディプロイメントスイッチ(衛星搭載ケースへの収納状態での衛星の動作防止スイッチ)を設置すること	• 機能試験、現品検査により確認した。
	• RBF(Remove Before Flight)ピン(衛星搭載ケース収納後に軌道上で電源インヒビットを外すためのピン)の設置すること。	• 機能試験、現品検査により確認した。
運用要求	• ボンディングポイントを設置すること。(きぼう船内でチェックアウトを行う衛星のみ適用)	(今回の衛星については該当なし)
	• 衛星搭載ケースへの収納後、放出迄には最大1年を想定すること。	• 1年間保管しても安全上問題となる機器はないことを図面、現品検査により確認した。
	• 衛星は、原則、地上での衛星搭載ケースへの収納後、起動、保全等は計画しないこと。	• 保全計画はないことを確認した。
	• 衛星の「きぼう」への打ち上げ及び「きぼう」からの放出は、コールドロンチ(非通電状態)とする。衛星搭載ケースへの収納から放出までの間、衛星は非稼働状態であること。	• 左記の運用計画であることを確認した。
	• アンテナなどの展開機構は、衛星の放出から30分経過するまで動作させないこと。	• 機能試験によりタイマーの健全性を確認した。
	• アンテナからの電波放射は、衛星の放出から30分経過するまで動作させないこと。	• 機能試験によりタイマーの健全性を確認した。
	• 衛星に備えられる無線装置が特定の周波数帯の電波を用いて送受信する際に、当該電波が他の電気システムとの間で相互に影響を及ぼさないことを保障するため、NASAに対し当該電波を使用することの承認必要がある。申請は、別途、JAXA経由で実施するため、必要な情報をJAXAに提示すること。	• 周波数使用許可申請書を確認した。
	• 衛星の構成部品等は、打ち上げ、放出及び運用中を通して、分離しないこと。また、軌道上での爆発・破碎を起こさないこと。	• 図面により、爆発物、破碎物がないことを確認した。
• 大気圏突入までの軌道周回寿命が25年以下であること	• 軌道寿命解析により25年以内に再突入することを確認した。	



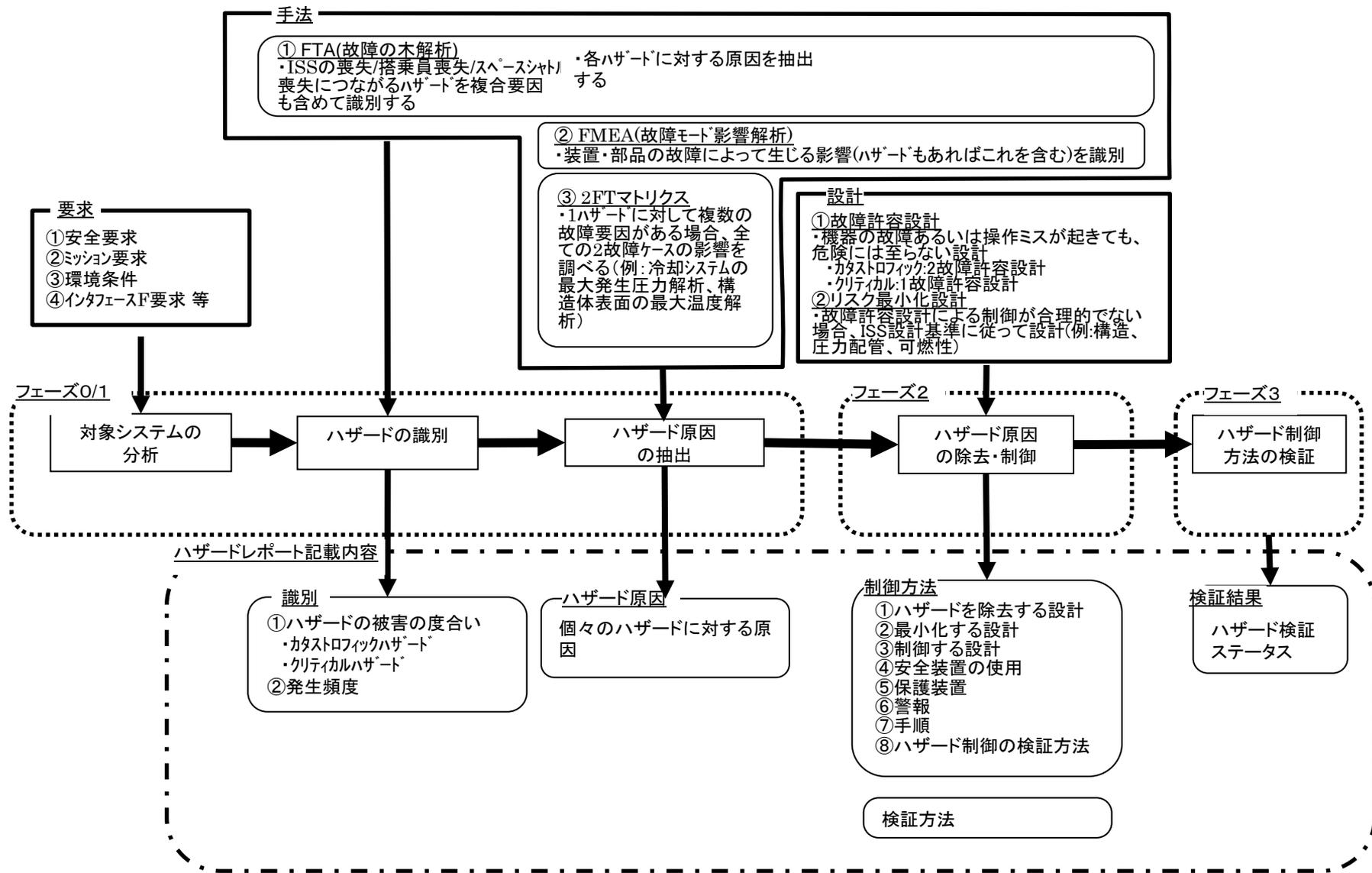
付図-1

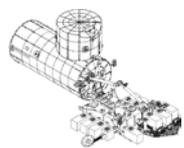
安全設計の流れ



付図-1 安全設計の流れ*

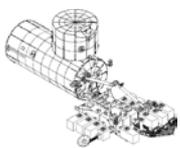
*平成20年9月16日第2回安全部会にて報告。





付図-2

小型衛星 ハザードFTA



付図-2 小型衛星ハザード FTA

Japanese Experiment Module

