





(2) レーザ (2) レーザ (3) この (4) この (5) この</l

離角の違いによって潮汐変形が起こる.

在する場合,

厚い地下海.

表面に薄い氷

公転における真近点

人工衛星と天体表面間の測距によって、木星から受ける固体潮汐の 大きさや回転変動を測定し,地下海の存否が推定できる(上図). また多様な地形形態と分布が把握でき、氷主体の地質活動様式は地 球のプレート・テクトニクスの再考察にも繋がる.

課題である。

ち Analogue electric 部と RFM の設計要求, の明確化

・ESAの検証計画、受け入れ基準に合致さ せるために必要とされる予算の見積もり

02 JUICE のサイエンスへの貢献 ① 定量的な表面地形情報 **② 表面の粗さとアルベド** ・反射パルスの幅からフットプリント中の粗 ・ボイジャー探査機やガリレオ探査機は観 測領域の表面カバー率が悪く、空間解 さ(高度変化で数 m 以上)を計測. ・過去の構造地質活動と数メートルサイズ 像度にも大きな不均質(右図上) ・表面氷が何らかの原因で引っ張られて の表面の粗さとの関係を明らかにする. 連続した正断層を形成し、皺が寄った ・ 氷衛星のアルベドは, 全球平均ではエ ウロパ, ガニメデ, カリストの順に高く, ような外見(右図下) 地質ユニット間で違いがある. ・地溝帯形成のために必要な体積膨張量 から内部温度の変化量あるいは液体水 ・近赤外分光との照合して、レーザ波長 (地下海)の固化量などを推定. での天体の反射率マップを作成する.

③ 重力場精度向上につながる軌道 決定精度向上

- ・ クロスオーバー点の高度データを集め, 衛星軌道精度を改善できる.
- ・低次の重力場の精度を向上させ、 慣 性能率比や潮汐ラブ数k2の推定精度 を上げる.
- ・地下海が存在する場合にk2は0.6, 完全凍結の場合で0.06.
- ・地下海が存在すれば氷地殻の厚みや 剛性率に応じて 0.01 の桁で変化.





④ 潮汐変形のデータ

- ・リモートセンシング観測によって地下海の 存否を判断するために最も重要.
- ・ガニメデは固有磁場を持っているために 木星磁場により誘導される二次磁場を 地下海存在の証拠とは出来ない.
- ・地下海がない場合の表面の潮汐変位 量は peak-to-peak で約 0.1-0.4 m. ・地下海が存在する場合は、約5-7m. 内部の熱進化シナリオにも大きな制約。

⑤ 回転変動

- 離心軌道と連動した秤動の強制モード から内部構造を制約できる.
- ・内部に球殻状に地下海が存在する場 合, 氷地殻とマントルは力学的に分離.
- ・ 秤動の振幅は氷地殻の厚さに強く依存.
- ・地下海と氷地殻の密度差が 0-400 kg/m3の範囲では振幅は15-355 m (氷地殻厚 500 m-25 km). ・ 潮汐変形との同時計測が最も有効...

6 主な設計要求

- ・高度分解能: 0.1 m 以下(ガニメデの 潮汐変形を検出するため)
- ・波形データ:デジタル処理し, 解析可 能であること
- ・レーザフットプリント直径:高度 500 km

で50m, 高度200kmで20m(表 面ラフネスの測定と地質分類のため) ・サンプリング周波数:高度 200 km で 75 Hz (地形プロファイルに隙がない)



(上) ガリレオ探査機搭載 Solid State Imaging system が取得したガニメデ表面画 像の解像度 下) ガニメデ表面に見られる2つの地 (中, 形ユニット, dark terrain (中) と bright terrain (下). 全球画像はボイジャー探査 機, close-up はガリレオ探査機撮影.

03 アライメン	ト、キャリブレーション メディーがある	レーザ発振 × FE
	・ ・	光 坂 岙 パルスエ
Receiver talescope Detector	・光学ベンチの温度は一定に保持される(検出器は	繰り返し 送光ビー
	Thermo-electrical Coolerにより、アナログ電子回路はヒータおよ	レーザ波
	びペルティエにより制御)	Q スイッ コリメー
	・インテクレーション時には、DLKで製作された光字ペンチが日本に	受光部

ーザ発振部	
発振器	Nd:YAG
ペルスエネルギー	2.8 mJ @ 200 km, 17 mJ @ 500 km
鼻り返し周波数(最大値)	75 Hz @ 200 km, 30 Hz @ 500 km,
送光ビームの広がり	100 µrad
レーザ波長	1064 nm
Q スイッチ	active
コリメータ	40 mm x 60 mm



送られ、日本分担の受信光学系を取付る、その後光学ベンチごと受 信光学系をDLRに輸送し、DLRにおいて送信光学系を取付る. ・クルージングフェーズ中に GALA を地球方向に向け, 送信されるレー ザを地上局で受信した際の探査機姿勢と、受信光学系が地球の照り 返しを検知した際の姿勢から、アライメント確認を実施する. 04 インターフェース ・機械的、熱的、電気的、および光学的インターフェースは、原則としてTRU(上図)のイン テグレーターである DLR が管理する. ・設計のための数値解析については、日本チームはコンポーネント単位での熱構造モデルを

DLR に提供する.

- 熱解析: ESATAN-TMS
- 構造解析: NASTRAN
- 放射線環境の評価:GEANT4 (ESA 指定のソフトと互換性有り)
- ・検証試験,受け入れ試験も原則的には TRU にインテグレーションして DLR で実施される - 受光系コンポーネントの試験は国内で実施して,試験結果を DLR に提出する.

主鏡直径	0.25 m
焦点距離	1 m
受光視野角	450 µrad (TBC)
望遠鏡型	カセグレン
主鏡材質	SiC またはアルミニウム RSA-6061 (TBC)
バンドパスフィルタ	2 nm
検出器素子	Avalanche Photo Diode (Si or InGaAs)
デジタル分解能	8 bit
時間分解能	標準条件で <1 ns, 最良条件で <0.6 ns
目標測距精度	標準条件で 0.15 m, 最良条件で < 0.08 m
重量	TRU: 4.8 kg+2.5 kg (放射線シールド) ELU: 2.8 kg+5.8 kg (放射線シールド) LEU: 2.6 kg+6 kg (放射線シールド) 合計: 10.2 kg+14.3 kg (放射線シールド) (マージン, ハーネス, ヒートパイプを含まない)
体積(x*y*z)	TRU:330 mm * 260 mm * 310 mmELU:120 mm * 250 mm * 120 mmLEU:130 mm * 340 mm * 155 mm
電力	39.5W @ 200km, 47.3W @ 500km
データレート	376 - 1219 bit/shot
データ量	163 - 530 Gbit(オービットフェーズ中)