3D01 2012 年における超低高度衛星 SLATS の開発状況

○高畑博樹,此上一也,佐藤洋平,今村俊介,川崎春夫(宇宙航空研究開発機構)

Research and Development Status of Super Low Altitude Satellite SLATS in 2012 Hiroki Kohata, Kazuya Konoue, Yohei Satoh, Shunsuke Imamura and Haruo Kawasaki (JAXA)

Key Words: Super low altitude satellite, SLATS

Abstract

JAXA proposed the brand-new concept of low earth orbit (LEO) satellites, the super low altitude satellite. A high resolution optical observation and a reduction in emission power of active sensors such as radar are expected in an earth observation from the super low altitude orbit. In order to demonstrate this concept, the Super Low Altitude Test Satellite "SLATS" is under development by JAXA. The SLATS is planned to operate in the orbits at lower than 250 km of altitude where air drag is not negligible and to verify the concept of the super low altitude satellite in advance. This paper describes the research and development status of the SLATS in 2012.

1. 目的および背景

JAXA では、「これまでに運用されていない低い高 度で定常的に運用可能な衛星システム」として、従 来実現できなかった超低高度(180 km~250 km)を 継続的に飛行する超低高度衛星の研究を2007年から 進めている.超低高度衛星は、従来の周回衛星と比 較して地表面との距離が短くなるため、災害監視、 地球環境観測、サイエンスなどの新たなニーズを実 現する可能性を秘めた衛星計画である.

超低高度衛星技術試験機 SLATS (Super Low Altitude Test Satellite)は、超低高度衛星の実用機の開 発に向けて、軌道上でしか実施できないミッション を実施する、超低高度では、ごく微量に存在する大 気による抵抗を補償する必要があり、また衛星表面 の材料を劣化させる原子状酸素が多く存在するため の対策などの技術課題がある.これらの課題解決に 向けて、SLATS では超低高度衛星の技術実現性およ びシステムコンセプトを実証し、実用機設計に向け て超低高度軌道環境を実測することを目的としてい る.2011年秋に設計ベースライン確認会(PDR 相当) を実施し、システム成立性等を確認し、現在は詳細 設計フェーズにある.本発表では、2012年現在の SLATS の開発状況について報告する.

2. 超低高度衛星

2.1. 超低高度衛星

超低高度軌道は図 1 に示すように高度 200 km~



図1 他システムとの高度比較

300 km 程度の衛星軌道であり,特に 250 km 以下では 世界的に見ても定常的に運用する衛星は無い. 高度 260 km で唯一, 欧州宇宙機関 (ESA)の重力場観測 衛星 GOCE (2009 年打上げ)が運用されている.

この超低高度軌道で運用する衛星の利点としては, 従来の高度(高度 600 km~800 km 程度)の観測衛星 と比較して,

- 光学センサによる高分解能観測

- アクティブセンサ送信電力の大幅な低減が可能





が挙げられる.世界に先駆けて超低高度軌道で運用 する技術を確立することで,新たな軌道からのミッ ションを日本が世界をリードすることとなり,静止 軌道 (GEO),低高度周回軌道 (LEO) に次ぐ新たな 衛星軌道を開拓することとなる.

2.2. 超低高度衛星の特徴

軌道高度と観測センサ性能の関係は、
①光学・熱赤外観測における地上分解能:
⇒ 分解能 ∝ 高度
②SAR 観測におけるレーダ送信電力:
⇒ 送信電力 ∝ 高度の3乗
③LIDAR 観測におけるレーザの送信電力:
⇒ 送信電力 ∝ 高度の2乗
であり、高度を下げることで図2に示すように光学センサの分解能向上が実現でき、アクティブセンサ(SAR, LIDAR 等)では送信電力が低減できる、 また、図2の通り従来程度の性能要求であれば、

2.3. フレキシブルな軌道変更

超低高度の飛行を実現するためには、従来高度の 衛星では不要であった大気の抵抗に対抗するだけの 推力を、常に衛星に付与する必要があり、イオンエ ンジン等の推力発生装置が必須となる.その機能を 積極的に活用し、軌道保持・変換機能を持つことで 迅速に軌道変換を行い、状況に応じて運用軌道を切 り替えることも可能となる.例えば通常時は準回帰 軌道でのグローバルな観測を行い、災害発生時等に 完全回帰軌道(高度 268km)に移行(軌道変換)す れば、毎日同一時刻に定点観測(同一視線方向観測) が可能となり、特定の地域の被害状況の把握等に効



各地点(軌道)を通過し、地球を16周回した後24時間後に、再び同一地点を通過する

図3 完全回帰軌道(高度 268 kmの場合)

果を発揮することが期待できる(図3参照).

3. 超低高度衛星技術試験機(SLATS)

超低高度軌道の利用を実現するには、まず、衛星 設計に不可欠な基礎データとして.

- ①イオンエンジンの動作の有無の下で同軌道域の 大気が衛星に与える擾乱の影響の評価
- ②同軌道域の原子状酸素の量と衛星への影響に関するデータの取得

が不可欠である.更に,超低高度衛星コンセプトの 実用性を示すとともに,上記超低高度軌道のデメリ ットが克服可能であることを示すことも重要である.

JAXA では将来の実利用ミッションの実現に向け た超低高度衛星技術の実証及び環境データの取得を 目指し, SLATS の研究開発を行っている. SLATS は 技術実証衛星であり,短期間で成果を得られるよう 350kg 級の小型衛星として開発を進めている.

SLATS は将来の実利用衛星の開発に向け,

- (1) 大気を補償して飛行し続けることの技術的実現性の確認(周回単位でイオンエンジン噴射のON/OFFを切り替えるという簡単な制御則による超低高度域での高度維持技術の実証)
- (2) 超低高度軌道における大気密度や原子状酸素 の影響等の環境データの実測

を行う.また,小型光学カメラを用いて地表画像を 撮影し,高度低下による分解能の向上を軌道上で確 認することで,超低高度軌道の有用性を示すことも 狙っている.

4. SLATS の開発状況

SLATS は早期の軌道上実証を目指して研究開発を 進めている. 2011 年 11 月に設計ベースライン確認会 (PDR 相当)を実施し、システム成立性等を確認し







図6 超低高度衛星への展開



図 5 SLATS の軌道上外観イメージ

軌道高度	初期投入軌道:
(設計前提)	高度 628km, 円軌道, LST12:00
	ミッション軌道:
	高度 250-180km, 円軌道
サイズ	2.5m(X)×5.2m(Y)×0.9m(Z)
(軌道上展開時)	2 翼の固定太陽電池パドルを有する
	直方体型構体
質量	350kg程度(暫定)
消費電力	700W程度(暫定)
ミッション期間	1.5 年以上
ミッション機器	(1) 原子状酸素モニタシステム(AMO)
	(a) 原子状酸素衝突フルエンスセンサ
	システム(AOFS)
	(b) 材料劣化モニタ(MDM)
	(2) 光学センサ(OPS)
	(3) 次世代型スタートラッカ (NSTT)

表1 SLATS 主要諸元

た.確認会時点のSLATSのシステム構成図を図4に、 軌道上外観を図 5 にそれぞれ示す.また,衛星の主 要諸元を表1に示す.現在は詳細設計フェーズにあ り,衛星フライトシステムの設計確定に向けて作業 を実施中である. 今後, 各コンポーネントのフライ ト品の製造および調達を行っていく予定である.

5. おわりに

これまで利用することが困難であった新たな軌道 の開拓につながる超低高度衛星は、そのコンセプト を JAXA が提案したものある. そのシステム実現性 を示し,実用機設計に不可欠な軌道上環境データ, 技術データを取得することを目的とした SLATS の研 究開発を現在行っている.本稿では超低高度衛星の コンセプトや特徴等を紹介し, SLATS の意義,研究 開発状況を示した. 今後, SLATS の開発・運用を通 して, 超低高度軌道の特性が広く知られるようにな るに従い、現在までに認識されていない超低高度衛 星利用ミッションが,地球観測分野以外のサイエン ス分野も含め提案され、図6に示すように展開され ることを期待したい.

参考文献

1) 山川史郎他,「超低高度衛星計画の概要と将来展 望」, 第 55 回宇宙科学技術連合講演会講演集, 1G11, 2011..