

次世代型無人宇宙実験システム (USERS)

Unmanned Space Experiment Recovery System (USERS)



システム特性

| | |
|------------------|---|
| 打上げ時期 | : 2002年度 |
| 打上げロケット | : H-IIAロケット (デュアルロンチ) |
| ペイロード | : 超電導材料製造実験 (電気炉: REMに搭載) 低コスト化実験機器 (SEMに搭載) |
| 運用軌道 | : 500km円軌道 |
| 打上げ重量 | : 約1.7トン |
| サービスモジュール (SEM) | : 約800kg (100kgのペイロードを含む) |
| リエントリモジュール (REM) | : 約900kg (150kgのペイロードを含む) |
| 寸法 | : 高さ約3.5m, 太陽電池パドル展開時 約15.5m (SEM 1.6m×1.5m×1.2m) (REM 1.9mH, 1.48mDia) |
| 電力 | : 太陽電池の発生電力 2.5kW |
| 通信 | : Sバンド (USB及び高速Sバンド) |
| マイクロ重力 | : $10^{-5}g$ |

リエントリモジュール
Re-entry Module
(REM)

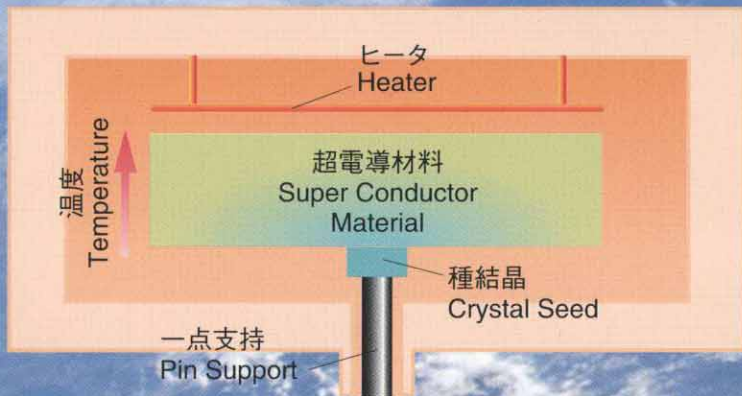
サービスモジュール
Service Module
(SEM)

USERS

USERS

INSTITUTE FOR UNMANNED SPACE EXPERIMENT FREE FLYER

微小重力環境実験：大型・高温超電導材料製造実験
Microgravity Experiment :
Large size High Temperature Super Conductor Processing



System Performances

| | |
|----------------------|--|
| Launch date | : JFY 2002 |
| Launch Vehicle | : H-IIA Dual Launch |
| Mission Payloads | : Super Conductor Material Processing Furnaces "Cheaper Faster and Better" Components Space Qualification |
| Mission Orbit | : 500km |
| Launch Mass | : approx. 1.7ton |
| Service Module (SEM) | : approx. 800kg (incl 100kg payload) |
| Reentry Module (REM) | : approx. 900kg (incl 150kg payload) |
| Dimension | : 3.5mH, 15.5m (Solar Array Paddle Deployed) (SEM 1.6m × 1.5m × 1.2m) (REM 1.9mH, 1.48mDia) |
| Electric Power | : Solar Array 2.5kW |
| Communication | : S-Band (USB and high speed S-band) |
| μ -gravity | : $10^{-5}g$ |