

**Secretaría**

Distr. general
17 de enero de 2005
Español
Original: inglés

**Comisión sobre la Utilización del Espacio
Ultraterrestre con Fines Pacíficos**

**Información proporcionada de conformidad con el
Convenio sobre el registro de objetos lanzados al espacio
ultraterrestre**

**Nota verbal de fecha 5 de enero de 2005 dirigida al Secretario
General por la Misión Permanente del Japón ante las Naciones
Unidas (Viena)**

La Misión Permanente del Japón ante las Naciones Unidas (Viena) saluda atentamente al Secretario General de las Naciones Unidas y, de conformidad con el artículo IV del Convenio sobre el registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre (resolución 3235 (XXIX) de la Asamblea General, anexo), tiene el honor de transmitir información sobre el lanzamiento de los satélites japoneses MUSES-C, BSAT-2c, CUTE-I, Pico-Satellite X1 y SERVIS-1 (véase el anexo).

La Misión Permanente del Japón tiene además el honor de transmitir información sobre el satélite Ohsumi, que dejó de existir en órbita.



Anexo**Datos de registro de los objetos espaciales lanzados por el Japón*****A. MUSES-C**

- | | | |
|----|-----------------------------------|--|
| 1. | Nombre del satélite: | Vigésima nave espacial científica, Nave espacial de demostración para fines de ingeniería (MUSES-C) “Hayabusa” |
| 2. | Designación: | 2003-019A |
| 3. | Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón |
| 4. | Fecha y hora de lanzamiento: | 9 de mayo de 2003 a las 04.29 horas (HU) |
| 5. | Lugar de lanzamiento: | Centro Espacial de Kagoshima, Kagoshima (Japón) |
| 6. | Parámetros orbitales básicos: | (al 9 de mayo de 2003) |
| | a) Período nodal: | 530 a 590 días |
| | b) Inclinación: | 1,3 a 1,7 grados |
| | c) Apogeo: | 260.000.000 kilómetros |
| | d) Perigeo: | 139.000.000 kilómetros |
| 7. | Función general: | Verificación de la tecnología de reunión de muestras y retorno a la Tierra |
| 8. | Vehículo de lanzamiento: | M-V-5 |
| 9. | Organización de lanzamiento: | Agencia de Exploración Aeroespacial del Japón (anteriormente Instituto de Ciencias Espaciales y Astronáuticas) |

B. BSAT-2c

- | | | |
|----|-----------------------------------|---|
| 1. | Nombre del satélite: | BSAT-2c |
| 2. | Designación: | 2003-028A |
| 3. | Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón (Francia) |
| 4. | Fecha y hora de lanzamiento: | 11 de junio de 2003 a las 22.38 horas (HU) |
| 5. | Lugar de lanzamiento: | Centro Espacial de Guyana, Kourou (Guyana Francesa) |
| 6. | Parámetros orbitales básicos: | (al 3 de enero de 2004) |
| | a) Período nodal: | 1.436 minutos |
| | b) Inclinación: | 0,043 grados |

* Los datos de registro se reproducen en la forma en que se recibieron.

- | | |
|---------------------------------|---|
| c) Apogeo: | 35.811 kilómetros |
| d) Perigeo: | 35.766 kilómetros |
| 7. Función general: | Radiodifusión directa de ámbito nacional por satélite |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | Ariane 5 |
| 9. Organización de lanzamiento: | Arianespace |

C. CUTE-I

- | | |
|--------------------------------------|--|
| 1. Nombre del satélite: | Satélite cúbico del Instituto de Tecnología Mecánica de Tokio (CUTE)-I |
| 2. Designación: | 2003-031E |
| 3. Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón (Federación de Rusia) |
| 4. Fecha y hora de lanzamiento: | 30 de junio de 2003 a las 14.15 horas (HU) |
| 5. Lugar de lanzamiento: | Cosmódromo de Plesetsk (Federación de Rusia) |
| 6. Parámetros orbitales básicos: | (al 10 de febrero de 2004) |
| a) Período nodal: | 101 minutos |
| b) Inclinación: | 98,7 grados |
| c) Apogeo: | 829 kilómetros |
| d) Perigeo: | 814 kilómetros |
| 7. Función general: | Verificar la tecnología de plataforma del picosatélite |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | Rockot |
| 9. Organización de lanzamiento: | Eurorocket |

D. Pico-Satellite X1

- | | |
|--------------------------------------|--|
| 1. Nombre del satélite: | Pico-Satellite X1 de la Universidad de Tokio |
| 2. Designación: | 2003-031J |
| 3. Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón (Federación de Rusia) |
| 4. Fecha y hora de lanzamiento: | 30 de junio de 2003 a las 14.15 horas (HU) |
| 5. Lugar de lanzamiento: | Cosmódromo de Plesetsk (Federación de Rusia) |
| 6. Parámetros orbitales básicos: | (al 2 de julio de 2003) |
| a) Período nodal: | 101,4 minutos |
| b) Inclinación: | 98,72 grados |

- c) Apogeo: 825,78 kilómetros
- d) Perigeo: 825,78 kilómetros
- 7. Función general: Verificar las funciones de plataforma del picosatélite y las comunicaciones en radiofrecuencias para aficionados, así como la adquisición de imágenes y el enlace descendente
- 8. Vehículo de lanzamiento: Rockot
- 9. Organización de lanzamiento: Eurorocket

E. SERVIS-1

- 1. Nombre del satélite: Sistema integrado de verificación de la fiabilidad del medio ambiente espacial (SERVIS)-1
- 2. Designación: 2003-050A
- 3. Nombre del Estado de lanzamiento: Japón (Federación de Rusia)
- 4. Fecha y hora de lanzamiento: 30 de octubre de 2003 a las 13.43 horas (HU)
- 5. Lugar de lanzamiento: Cosmódromo de Plesetsk (Federación de Rusia)
- 6. Parámetros orbitales básicos: (al 31 de octubre de 2003)
 - a) Período nodal: 105 minutos
 - b) Inclinación: 99,5 grados
 - c) Apogeo: 1.000 kilómetros
 - d) Perigeo: 1.000 kilómetros
- 7. Función general: Adquisición de datos técnicos sobre la utilización de piezas disponibles en el mercado y de tecnología para aplicaciones espaciales
- 8. Vehículo de lanzamiento: Rockot
- 9. Organización de lanzamiento: Eurorocket

F. Ohsumi

- 1. Nombre del satélite: Ohsumi
- 2. Designación: 1970-011A
- 3. Nombre del Estado de lanzamiento: Japón
- 4. Fecha y hora de lanzamiento: 11 de febrero de 1970 a las 04.25 horas (HU)

-
- | | | |
|-----|-------------------------------|---|
| 5. | Lugar de lanzamiento: | Centro Espacial de Kagoshima, Kagoshima (Japón) |
| 6. | Parámetros orbitales básicos: | (al 11 de febrero de 1970) |
| | a) Período nodal: | 144,58 minutos |
| | b) Inclinación: | 31,2 grados |
| | c) Apogeo: | 5.142 kilómetros |
| | d) Perigeo: | 351 kilómetros |
| 7. | Función general: | Demostración de inyección orbital para futuros vehículos de lanzamiento Mu |
| 8. | Vehículo de lanzamiento: | L-4S-5 |
| 9. | Organización de lanzamiento: | Instituto de Ciencias Espaciales y Aeronáuticas, Universidad de Tokio (actualmente Agencia de Exploración Aeroespacial del Japón) |
| 10. | Fecha en que dejó de existir: | 1° de agosto de 2003 (HU) |
-