



Secretaría

Distr. general
11 de abril de 2007
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 20 de marzo de 2007 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 Daichi, Himawari-7, Akari, Cute-1.7 + APD, JCSAT-9, JCSAT-10, Hinode, HIT-SAT y Kiku-VIII (véase el anexo).



Anexo

Datos de registro de objetos espaciales lanzados por el Japón*

A. Satélite avanzado de observación terrestre (ALOS) “Daichi”

- | | |
|--|--|
| 1. Nombre del objeto espacial: | Satélite avanzado de observación terrestre (ALOS) “Daichi” |
| 2. Designación: | 2006-002A |
| 3. Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón |
| 4. Fecha y hora de lanzamiento: | 24 de enero de 2006 a las 1.33 horas (GMT) |
| 5. Lugar de lanzamiento: | Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón) |
| 6. Parámetros orbitales básicos (al 15 de mayo de 2006): | |
| a) Período nodal: | 98 minutos |
| b) Inclinación: | 98,2 grados |
| c) Apogeo: | 711,4 kilómetros |
| d) Perigeo: | 692,9 kilómetros |
| 7. Función general: | Obtención de datos útiles para los estudios topográficos y el aprovechamiento de los suelos, así como de información sobre éstos para levantar mapas mundiales a escala 1:25.000 |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | Vehículo de lanzamiento H-IIA F8 (H-IIA-F8) |
| 9. Organización de lanzamiento: | Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA) |
| 10. Fecha de desintegración: | --- |

B. Satélite multifuncional de transporte (MTSAT-2) “Himawari-7”

- | | |
|--------------------------------------|--|
| 1. Nombre del objeto espacial: | Satélite multifuncional de transporte (MTSAT-2) “Himawari-7” |
| 2. Designación: | 2006-004A |
| 3. Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón |
| 4. Fecha y hora de lanzamiento: | 18 de febrero de 2006 a las 6.27 horas (GMT) |

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

- | | |
|---|---|
| 5. Lugar de lanzamiento: | Centro Espacial de Tanegashima,
Kagoshima (Japón) |
| 6. Parámetros orbitales básicos (al 28 de febrero de 2006): | |
| a) Período nodal: | 1.436 minutos |
| b) Inclinación: | 0,021 grados |
| c) Apogeo: | 35.797 kilómetros |
| d) Perigeo: | 35.775 kilómetros |
| 7. Función general: | Servicios aeronáuticos y
meteorológicos |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | Vehículo de lanzamiento H-IIA F9
(H-IIA-F9) |
| 9. Organización de lanzamiento: | Organismo de Exploración
Aeroespacial del Japón (JAXA) |
| 10. Fecha de desintegración: | --- |

C. Satélite astronómico de infrarrojos (ASTRO-F) “Akari”

- | | |
|---|--|
| 1. Nombre del objeto espacial: | 21 ^a nave espacial científica, Satélite
astronómico de infrarrojos
(ASTRO-F) “Akari” |
| 2. Designación: | 2006-005A |
| 3. Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón |
| 4. Fecha y hora de lanzamiento: | 21 de febrero de 2006 a las
21.28 horas (GMT) |
| 5. Lugar de lanzamiento: | Centro Espacial de Uchinoura,
Kagoshima (Japón) |
| 6. Parámetros orbitales básicos (al 22 de febrero de 2006): | |
| a) Período nodal: | 95 minutos |
| b) Inclinación: | 98,2 grados |
| c) Apogeo: | 733 kilómetros |
| d) Perigeo: | 304 kilómetros |
| 7. Función general: | Obtención de datos para estudiar la
evolución de las galaxias y los
procesos de formación de las estrellas
y los sistemas planetarios |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | Vehículo de lanzamiento M-V F8
(M-V-8) |
| 9. Organización de lanzamiento: | Organismo de Exploración
Aeroespacial del Japón (JAXA) |
| 10. Fecha de desintegración: | --- |

D. Cute-1.7 + APD

- | | |
|---|---|
| 1. Nombre del objeto espacial: | Picosatélite "Cute-1.7 + APD" del Instituto de Tecnología de Tokio |
| 2. Designación: | 2006-005C |
| 3. Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón |
| 4. Fecha y hora de lanzamiento: | 21 de febrero de 2006 a las 21.28 horas (GMT) |
| 5. Lugar de lanzamiento: | Centro Espacial de Uchinoura, Kagoshima (Japón) |
| 6. Parámetros orbitales básicos (al 20 de abril de 2006): | |
| a) Período nodal: | 94,57 minutos |
| b) Inclinación: | 98,18 grados |
| c) Apogeo: | 696 kilómetros |
| d) Perigeo: | 300 kilómetros |
| 7. Función general: | Verificación de la tecnología bus del picosatélite y realización de un experimento de transmisión en la banda de radiofrecuencia para aficionados |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | Vehículo de lanzamiento M-V F8 (M-V-8) |
| 9. Organización de lanzamiento: | Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA) |
| 10. Fecha de desintegración: | --- |

E. JCSAT-9

- | | |
|--|---|
| 1. Nombre del objeto espacial: | JCSAT-9 |
| 2. Designación: | 2006-010A |
| 3. Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón |
| 4. Fecha y hora de lanzamiento: | 12 de abril de 2006 a las 23.30 horas (GMT) |
| 5. Lugar de lanzamiento: | 154 grados de longitud oeste sobre el ecuador |
| 6. Parámetros orbitales básicos (al 8 de junio de 2006): | |
| a) Período nodal: | 1.436 minutos |
| b) Inclinación: | 0,027 grados |
| c) Apogeo: | 35.794 kilómetros |
| d) Perigeo: | 35.785 kilómetros |

- | | |
|---------------------------------|---|
| 7. Función general: | Telecomunicaciones nacionales e internacionales |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | Zenit-3SL |
| 9. Organización de lanzamiento: | Sea Launch |
| 10. Fecha de desintegración: | --- |

F. JCSAT-10

- | | |
|--|--|
| 1. Nombre del objeto espacial: | JCSAT-10 |
| 2. Designación: | 2006-033A |
| 3. Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón (Francia) |
| 4. Fecha y hora de lanzamiento: | 11 de agosto de 2006 a las 22.15 horas (GMT) |
| 5. Lugar de lanzamiento: | Centro Espacial de Guyana, Kourou (Guyana Francesa) |
| 6. Parámetros orbitales básicos (al 25 de septiembre de 2006): | |
| a) Período nodal: | 1.436 minutos |
| b) Inclinación: | 0,043 grados |
| c) Apogeo: | 35.788 kilómetros |
| d) Perigeo: | 35.785 kilómetros |
| 7. Función general: | Telecomunicaciones nacionales e internacionales y radiodifusión nacional |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | Ariane 5 ECA |
| 9. Organización de lanzamiento: | Arianespace |
| 10. Fecha de desintegración: | --- |

G. Satélite de física solar (SOLAR-B) “Hinode”

- | | |
|--|--|
| 1. Nombre del objeto espacial: | Satélite de física solar (SOLAR-B) “Hinode” |
| 2. Designación: | 2006-041A |
| 3. Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón |
| 4. Fecha y hora de lanzamiento: | 22 de septiembre de 2006 a las 21.36 horas (GMT) |
| 5. Lugar de lanzamiento: | Centro Espacial de Uchinoura, Kagoshima (Japón) |
| 6. Parámetros orbitales básicos (al 23 de septiembre de 2006): | |
| a) Período nodal: | 105 minutos |
| b) Inclinación: | 98,3 grados |

- | | |
|---------------------------------|---|
| c) Apogeo: | 686 kilómetros |
| d) Perigeo: | 280 kilómetros |
| 7. Función general: | Obtención de datos para observaciones de física solar con tres telescopios avanzados en las bandas de frecuencia del visible, los rayos X y el ultravioleta extremo; aclaración de cuestiones fundamentales de física en relación con las partículas cósmicas |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | Vehículo de lanzamiento M-V F7 (M-V-7) |
| 9. Organización de lanzamiento: | Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA) |
| 10. Fecha de desintegración: | --- |

H. Picosatélite “HIT-SAT”

- | | |
|--|---|
| 1. Nombre del objeto espacial: | Picosatélite “HIT-SAT” del Instituto de Tecnología Hokkaido |
| 2. Designación: | 2006-041F |
| 3. Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón |
| 4. Fecha y hora de lanzamiento: | 22 de septiembre de 2006 a las 21.36 horas (GMT) |
| 5. Lugar de lanzamiento: | Centro Espacial de Uchinoura, Kagoshima (Japón) |
| 6. Parámetros orbitales básicos (al 28 de septiembre de 2006): | |
| a) Período nodal: | 94 minutos |
| b) Inclinación: | 98,3 grados |
| c) Apogeo: | 667 kilómetros |
| d) Perigeo: | 280 kilómetros |
| 7. Función general: | Comunicaciones en la banda de radiofrecuencia para aficionados y control de actitud |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | Vehículo de lanzamiento M-V F7 (M-V-7) |
| 9. Organización de lanzamiento: | Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA) |
| 10. Fecha de desintegración: | --- |

I. Satélite para ensayos técnicos-VIII (ETS-VIII) “Kiku VIII”

1. Nombre del objeto espacial: Satélite para ensayos técnicos-VIII (ETS-VIII) “Kiku VIII”
 2. Designación: 2006-059A
 3. Nombre del Estado de lanzamiento: Japón
 4. Fecha y hora de lanzamiento: 18 de diciembre de 2006 a las 6.32 horas (GMT)
 5. Lugar de lanzamiento: Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
 6. Parámetros orbitales básicos:
 - a) Período nodal: 23 horas, 56 minutos
 - b) Inclinação: 0,12 grados
 - c) Apogeo: 35.796 kilómetros
 - d) Perigeo: 35.776 kilómetros
 7. Función general: Desarrollo y verificación de las siguientes tecnologías en órbita geoestacionaria:
 - a) Tecnología bus avanzada para naves espaciales de 3 toneladas;
 - b) Tecnología de antena desplegable a gran escala;
 - c) Tecnología de comunicaciones para vincular los satélites geoestacionarios con terminales portátiles;
 - d) Tecnología básica para determinar la posición con satélites geoestacionarios utilizando un sistema de relojes de alta precisión
 8. Vehículo de lanzamiento: Vehículo de lanzamiento H-IIA F11 (H-IIA-F11)
 9. Organización de lanzamiento: Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA)
 10. Fecha de desintegración: ---
-