



---

**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 13 de julio de 2017 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), de conformidad con lo dispuesto en 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 acerca de los objetos espaciales lanzados por el Japón (véase el anexo I) y el cambio de situación de objetos espaciales registrados anteriormente (véase el anexo II).



## Anexo I

### Datos de registro de objetos espaciales lanzados por el Japón\*

#### Hodoyoshi 1

##### Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2014-070B
Nombre del objeto espacial	Hodoyoshi 1
Designación nacional	2014-070B
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Federación de Rusia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de noviembre de 2014 a las 07.35 horas y 49 segundos HUC Base de lanzamiento de Yasny, región de Oremburgo (Federación de Rusia)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94,686 minutos
Inclinación	97,4369 grados
Apogeo	520.104 kilómetros
Perigeo	500.936 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación de la Tierra mediante una cámara óptica

##### Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Tokio
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Dnepr
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la Empresa Espacial Internacional Kosmotras

#### ChubuSat 1

##### Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2014-070C
Nombre del objeto espacial	ChubuSat 1
Designación nacional	2014-070C
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Federación de Rusia

\* La información, cuyo formato ha sido ajustado por la Secretaría, se presentó utilizando el formulario preparado en cumplimiento de la resolución 62/101 de la Asamblea General.

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de noviembre de 2014 a las 07.35 horas y 49 segundos HUC Base de lanzamiento de Yasny, región de Oremburgo (Federación de Rusia)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,22 minutos
Inclinación	97,47 grados
Apogeo	536 kilómetros
Perigeo	536 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación de la Tierra mediante luz visible y una cámara infrarroja (detección de incendios forestales y vigilancia de la temperatura de los volcanes mediante una cámara infrarroja) y servicio de mensajería para radioaficionados.

#### **Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Nagoya
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Dnepr
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la Empresa Espacial Internacional Kosmotras

#### **QSat-EOS “Tsukushi”**

#### **Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2014-070D
Nombre del objeto espacial	QSat-EOS “Tsukushi”
Designación nacional	2014-070D
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Federación de Rusia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de noviembre de 2014 a las 07.35 horas y 49 segundos HUC Base de lanzamiento de Yasny, región de Oremburgo (Federación de Rusia)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,4 grados
Apogeo	528 kilómetros
Perigeo	485 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación de la superficie de la Tierra, detección de microdesechos, medición del campo geomagnético y pronóstico de tormentas locales.

### **Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Kyushu
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Dnepr
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos son los correspondientes al 31 de enero de 2016  La entidad responsable del lanzamiento es la Empresa Espacial Internacional Kosmotras

### **Satélite pequeño de demostración tecnológica “Tsubame”**

#### **Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2014-070E
Nombre del objeto espacial	Satélite pequeño de demostración tecnológica “Tsubame”
Designación nacional	2014-070E
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Federación de Rusia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de noviembre de 2014 a las 07.35 horas y 49 segundos HUC Base de lanzamiento de Yasny, región de Oremburgo (Federación de Rusia)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,4 grados
Apogeo	566 kilómetros
Perigeo	502 kilómetros
Función general del objeto espacial	Maniobras de actitud de alta velocidad mediante microgiróscopos de control de momento inercial; observación de la Tierra mediante una cámara óptica pequeña de alta resolución; observación de polarización en los rayos gamma mediante un polarímetro Compton de rayos X duros.

#### **Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Instituto de Tecnología de Tokio
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Dnepr
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la Empresa Espacial Internacional Kosmotras

## ArtSat2 DESPATCH

### Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2014-076C
Nombre del objeto espacial	ArtSat2 DESPATCH (Deep Space Amateur Troubadour's Challenge)
Designación nacional	2014-076C
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22 horas y 4 segundos HUC Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	543.330 minutos
Inclinación	6,7 grados
Apogeo	166.275.000 kilómetros
Perigeo	138.081.000 kilómetros
Función general del objeto espacial	ArtSat 2 DESPATCH es un objeto de arte enviado al espacio interplanetario que compone poesía. La poesía se transmite en la baliza de onda continua del objeto.

### Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Proyecto ArtSat (la Tama Art University y la Universidad de Tokio)
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26 (H-IIA-26F)
Cuerpo celeste que orbita el objeto espacial	El Sol
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos son los correspondientes al 14 de diciembre de 2014  Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón

## S-Cube

### Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067GY
Nombre del objeto espacial	S-Cube
Designación nacional	1998-067GY
Estado de registro	Japón

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de septiembre de 2015 a las 12.02 horas y 0 segundos HUC Estación Espacial Internacional
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	384,5 kilómetros
Perigeo	374,5 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación basada en el espacio de meteoros

### **Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Información suplementaria	La fecha de lanzamiento es la fecha de lanzamiento de la Estación Espacial Internacional
---------------------------	--

### **Hitomi (ASTRO-H)**

#### **Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2016-012A
Nombre del objeto espacial	Hitomi (ASTRO-H)
Designación nacional	2016-012A
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de febrero de 2016 a las 08.45 horas y 0 segundos HUC Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96,2 minutos
Inclinación	31,0 grados
Apogeo	576,5 kilómetros
Perigeo	574,4 kilómetros
Función general del objeto espacial	El Hitomi (ASTRO-H) es un satélite de astronomía de rayos X cuya función es estudiar los procesos energéticos en el universo. Lleva a bordo 4 telescopios y 6 detectores para reunir datos sobre rayos X blandos, rayos X duros y rayos gamma.

### **Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Website	<a href="http://global.jaxa.jp/projects/sat/astro_h">http://global.jaxa.jp/projects/sat/astro_h</a>
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 30 (H-IIA-30F)
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos son los correspondientes al 17 de febrero de 2016  Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón

### **ChubuSat 3**

#### **Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2016-012C
Nombre del objeto espacial	ChubuSat 3
Designación nacional	2016-012C
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de febrero de 2016 a las 08.45 horas y 0 segundos HUC Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96 minutos
Inclinación	31 grados
Apogeo	581 kilómetros
Perigeo	561 kilómetros
Función general del objeto espacial	ChubuSat 3 es un satélite de demostración para la teleobservación óptica de la Tierra.

#### **Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 30 (H-IIA-30F)
Información suplementaria	Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón

## Horyu IV

### Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2016-012D
Nombre del objeto espacial	Horyu IV
Designación nacional	2016-012D
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de febrero de 2016 a las 08.45 horas y 0 segundos HUC Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96,0 minutos
Inclinación	31,0130 grados
Apogeo	577 kilómetros
Perigeo	557 kilómetros
Función general del objeto espacial	La misión principal de Horyu IV es generar alto voltaje de polarización y lograr la consiguiente curva corriente-tensión (I-V) de descarga en células fotovoltaicas dedicadas a tal fin. Además de la misión principal, el satélite lleva equipo para otras ocho misiones secundarias.

### Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	La SEINE (Laboratory of Spacecraft Environment Interaction Engineering), Instituto de Tecnología de Kyushu
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 30 (H-IIA-30F)
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos son los correspondientes al 13 de abril de 2016  Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón

## JCSAT 14

### Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2016-028A
Nombre del objeto espacial	JCSAT 14
Designación nacional	2016-028A
Estado de registro	Japón

Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos de América
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de mayo de 2016 a las 05.21 horas HUC Cabo Cañaveral, Florida (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	..
Inclinación	..
Apogeo	..
Perigeo	..
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones por satélite

**Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Ubicación en la órbita geoestacionaria	154 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la Space Exploration Technologies Corporation (SpaceX)

**JCSAT 16**

**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2016-050A
Nombre del objeto espacial	JCSAT 16
Designación nacional	2016-050A
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos de América
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	14 de agosto de 2016 a las 05.26 horas HUC Cabo Cañaveral, Florida (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.440 minutos
Inclinación	0,013 grados
Apogeo	35.802.6 kilómetros
Perigeo	35.783.8 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones por satélite

### **Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial SKY Perfect JSAT Corporation

Vehículo de lanzamiento Falcon 9

Información suplementaria La entidad responsable del lanzamiento es la Space Exploration Technologies Corporation (SpaceX)

### **Himawari 9**

#### **Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales 2016-064A

Nombre del objeto espacial Himawari 9

Designación nacional 2016-064A

Estado de registro Japón

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento 2 de noviembre de 2016 a las 06.20 horas y 0 segundos HUC  
Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)

#### Parámetros orbitales básicos

Período nodal 1.436,15 minutos

Inclinación 0,092176 grados

Apogeo 35.791,2 kilómetros

Perigeo 35.784,1 kilómetros

Función general del objeto espacial La misión del Himawari 9 es la vigilancia mundial y uniforme de fenómenos atmosféricos con radiómetro visible y por rayos infrarrojos en la órbita geoestacionaria, así como la retransmisión de datos desde estaciones terrestres de observación.

### **Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial Organismo Meteorológico del Japón

Vehículo de lanzamiento Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 31 (H-IIA-31F)

Información suplementaria Los parámetros orbitales básicos son los correspondientes al 10 de noviembre de 2016

Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón

La entidad explotadora del satélite es Himawari Operation Enterprise Corporation

## Vehículo de transferencia H-II “Kounotori6” (HTV6)

### Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Nombre del objeto espacial	H-II Transfer Vehicle “Kounotori6” (HTV6)
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de diciembre de 2016 a las 13.26 horas y 47 segundos HUC Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,6 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	410,7 kilómetros
Perigeo	399,7 kilómetros
Función general del objeto espacial	El HTV6 es un vehículo no tripulado de reabastecimiento que se utiliza para transportar a la Estación Espacial Internacional (EEI) diversos tipos de carga, como material de investigación, equipo de repuesto y productos básicos de uso cotidiano.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	5 de febrero de 2017 HUC

### Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIB, vuelo núm. 6 (H-IIB-6F)
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos son los correspondientes al 13 de diciembre de 2016  Tras dejar su carga en la EEI, el HTV6 se separó de la EEI y efectuó una reentrada controlada en la atmósfera terrestre.  Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón

## ARASE (ERG)

### Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2016-080A
Nombre del objeto espacial	ARASE (ERG)
Estado de registro	Japón

Designación nacional	2016-080A
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	20 de diciembre de 2016 a las 11.00 horas y 0 segundos HUC
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	568,08 minutos
Inclinación	31,65 grados
Apogeo	32.250,75 kilómetros
Perigeo	435,67 kilómetros
Función general del objeto espacial	El objetivo principal del ARASE (ERG) es ampliar los conocimientos acerca de la aceleración, el transporte y la pérdida de partículas energéticas en los cinturones de Van Allen. El objeto espacial ARASE (ERG) observa directamente el plasma/las partículas y los campos/las ondas dentro de los cinturones de Van Allen y proporciona información nueva sobre la actividad de los cinturones de Van Allen. El ARASE (ERG) contribuirá a la investigación del clima espacial midiendo el entorno de plasma cercano a la Tierra, lo que será útil para reducir el riesgo de daños a los satélites.

**Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon núm. 2

**JCSAT 15**

**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2016-082A
Nombre del objeto espacial	JCSAT 15
Designación nacional	2016-082A
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Francia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	21 de diciembre de 2016 a las 20.30 horas HUC Kourou (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.440 minutos
Inclinación	0,008 grados
Apogeo	35.797,9 kilómetros
Perigeo	35.788,5 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones y radiodifusión por satélite

---

**Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Ubicación en la órbita geoestacionaria	110 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Ariane 5 ECA
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Arianespace

## Anexo II

### Modificación de la situación de objetos espaciales registrados anteriormente por el Japón\*

#### ShindaiSat

##### Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2014-009A
Nombre del objeto espacial	ShindaiSat
Designación nacional	2014-009A
Estado de registro	Japón
Documento de registro	<a href="#">ST/SG/SER.E/735</a>
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	27 de febrero de 2014 a las 18.37 horas y 0 segundos HUC Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,3 minutos
Inclinación	65,0 grados
Apogeo	396 kilómetros
Perigeo	381 kilómetros
Función general del objeto espacial	La misión principal del ShindaiSat (también llamado “Ginrei”) es la demostración de comunicaciones por luz visible (VLC-visible light communication) mediante diodos fotoemisores (LED) para distancias muy grandes (unos cientos de kilómetros) aplicando el procedimiento de modulación por desplazamiento de frecuencia (FSK) y modulación por onda continua (CW). El ShindaiSat es controlado por 2 ruedas de reacción y 3 pares magnéticos para enfocar el panel con diodos emisores de luz (el eje +Z) hacia el nadir o hacia una estación terrestre arbitraria. En vista de los amplios ángulos de irradiación de las luces de emisión (6 grados), las luces pueden observarse simultáneamente en una zona de aproximadamente 40 kilómetros de diámetro. Para la demodulación de las señales FSK se necesita un telescopio de gran apertura (1 metro de diámetro).
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	25 de noviembre de 2014 a las 07.45 horas y 0 segundos HUC

\* La información, cuyo formato ha sido ajustado por la Secretaría, se presentó utilizando el formulario preparado en cumplimiento de la resolución 62/101 de la Asamblea General.

### Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Shinshu, National University Corporation
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 23 (H-IIA-23F)
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos son los correspondientes al 13 de marzo de 2014  Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón.

### OPUSAT “CosMoz”

#### Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2014-009D
Nombre del objeto espacial	OPUSAT “CosMoz”
Designación nacional	2014-009D
Estado de registro	Japón
Documento de registro	<a href="#">ST/SG/SER.E/735</a>
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	27 de febrero de 2014 a las 18.37 horas y 0 segundos HUC Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	91,8 minutos
Inclinación	65,0 grados
Apogeo	362,9 kilómetros
Perigeo	362,9 kilómetros
Función general del objeto espacial	Las misiones del OPUSAT consisten en desarrollar, experimentar y verificar en órbita un avanzado sistema híbrido de suministro de energía eléctrica mediante un condensador de litio-ión y una batería de litio-ión.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	24 de julio de 2014 HUC

### Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de la Prefectura de Osaka
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 23 (H-IIA-23F)

Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos son los correspondientes al 3 de abril de 2014 Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón.
---------------------------	---

### Satélite de observación de microorganismos “TeikyoSat-3”

#### Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2014-009E
Nombre del objeto espacial	Satélite de observación de microorganismos “TeikyoSat-3”
Designación nacional	2014-009E
Estado de registro	Japón
Documento de registro	<a href="#">ST/SG/SER.E/735</a>
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	27 de febrero de 2014 a las 18.37 horas y 0 segundos HUC Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,2 minutos
Inclinación	65,0 grados
Apogeo	385,2 kilómetros
Perigeo	375,2 kilómetros
Función general del objeto espacial	La misión del TeikyoSat-3 es observar el comportamiento del cuerpo fructífero del moho mucilaginoso celular <i>Dictyostelium discoideum</i> durante su fase de diferenciación en el entorno de baja gravedad y radiación intensa del espacio ultraterrestre.  Concretamente, con una cámara a bordo se tomarán imágenes del cuerpo fructífero y se enviarán a tierra para compararlas con las terrestres. Se espera que los resultados permitan comprender mejor los procesos biológicos.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	25 de octubre de 2014 a las 01.23 horas HUC

#### Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 23 (H-IIA-23F)
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos son los correspondientes al 27 de marzo de 2014 Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón