



Secretaría

Distr. general
23 de diciembre de 2014
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 12 de noviembre de 2014 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 adjunto información acerca de los objetos espaciales lanzados por el Japón, así como de los cambios en su situación (véase el anexo).

V.14-08662 (S) 090115 090115



Se ruega reciclar 

Anexo

Datos de registro sobre los objetos espaciales lanzados por el Japón, incluidos los cambios en su situación*

PROITERES

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2012-047B
Nombre:	PROITERES (Project of Osaka Institute of Technology Electric-Rocket-Engine onboard Small Space Ship)
Designación nacional:	2012-047B
Estado de registro:	Japón
Otros Estados de lanzamiento:	India
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	9 de septiembre de 2012 a las 04.23 horas y 0 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial Satish Dhawan, Sriharikota, Andhra Pradesh (India)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	97,7 minutos
Inclinación:	98,2 grados
Apogeo:	653,1 kilómetros
Perigeo:	634,9 kilómetros
Función general del objeto espacial:	Las misiones de PROITERES consisten en demostrar la tecnología de vuelo propulsado de un satélite ultrapequeño y observar el distrito de Kansai con una cámara de alta resolución

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

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

Sitio web:	www.oit.ac.jp/elc/~satellite/index-e.html
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial:	Instituto de Tecnología de Osaka
Vehículo de lanzamiento:	Polar Satellite Launch Vehicle CA C-21 (PSLV C-21)
Información suplementaria:	La organización de lanzamiento es la Organización de Investigación Espacial de la India

WNISAT -1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2013-066H
Nombre:	WNISAT-1
Designación nacional:	2013-066H
Estado de registro:	Japón
Nombre del otro Estado de lanzamiento:	Federación de Rusia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	21 de noviembre de 2013 a las 07.10 horas y 10 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Base de lanzamiento de Yasny, Orenburg (Federación de Rusia)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	99 minutos
Inclinación:	97,78 grados
Apogeo:	849 kilómetros
Perigeo:	593 kilómetros
Función general del objeto espacial:	1. Vigilancia de los hielos marinos en el Océano Ártico y otras regiones 2. Vigilancia del dióxido de carbono

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial:	Weathernews Inc.
Vehículo de lanzamiento:	Dnepr launch vehicle
Información suplementaria:	Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 25 de noviembre de 2013 La organización de lanzamiento es la International Space Company (ISC) Kosmotras

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:	ShindaiSat
Designación nacional:	2014-009A
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	27 de febrero de 2014 a las 18.37 horas y 0 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	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 dos ruedas de reacción y tres 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), una zona de aproximadamente 40 kilómetros de diámetro puede observar las luces simultáneamente. Para la demodulación de las señales FSK se necesita un telescopio de gran apertura (1 metro de diámetro)

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

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

ITF-1 “Yui”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2014-009B
Nombre:	ITF-1 “Yui”
Designación nacional:	2014-009B
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	27 de febrero de 2014 a las 18.37 horas y 0 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	91,8 minutos
Inclinación:	65,0 grados
Apogeo:	377,9 kilómetros
Perigeo:	368,5 kilómetros

Función general del objeto espacial:	<ol style="list-style-type: none"> 1. El ITF-1 utiliza un faro de telemetría de 435 MHz para transmitir una señal audio en código Morse mediante un transmisor FM de una potencia de 300 kilovatios. La recepción de la señal audio es posible gracias a un simple transmisor-receptor portátil con una simple antena Yagi-Uda 2. Verificación de un nuevo tipo de microprocesador en el medio ambiente espacial 3. Verificación de un nuevo tipo de antena de parche pequeña
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita:	29 de junio de 2014 a las 09.40 horas HUC

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial:	Universidad de Tsukuba
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 23 (H-IIA-23F)
Información suplementaria:	<p>Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 6 de abril de 2014</p> <p>Las organizaciones de lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y JAXA</p>

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:	OPUSAT “CosMoz”
Designación nacional:	2014-009D
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	27 de febrero de 2014 a las 18.37 horas y 0 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	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 de 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

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial:	Osaka Prefecture University
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 23 (H-IIA-23F)
Información suplementaria:	Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 3 de abril de 2014 Las organizaciones de lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y JAXA

“TeikyoSat-3” - Satélite de observación de microorganismos

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:	TeikyoSat-3 (satélite de observación de microorganismos)
Designación nacional:	2014-009E
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	27 de febrero de 2014 a las 18.37 horas y 0 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	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 de 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
-------------------------------------	---

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial:	JAXA
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 23 (H-IIA-23F)
Información suplementaria:	Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 27 de marzo de 2014 Las organizaciones de lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y JAXA

“ARTSAT1: INVADER” - Primer satélite de arte

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2014-009F
Nombre:	“ARTSAT1: INVADER” - Primer satélite de arte
Designación nacional:	2014-009F
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	27 de febrero de 2014 a las 18.37 horas y 0 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	92,1 minutos
Inclinación:	65,0 grados
Apogeo:	392 kilómetros

Perigeo:	364,1 kilómetros
Función general del objeto espacial:	El INVADER (Interactive Satellite for Art and Design Experimental Research), que es un satélite CubeSat de una unidad, es un proyecto de la Tama Art University. Es la primera misión del ARTSAT: proyecto de las artes y el satélite. El satélite contribuirá a la comunidad de radioaficionados en el ámbito de las artes. Está dotado de sensores para la obtención de datos que se utilizarán en obras de arte

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial:	JAXA
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 23 (H-IIA-23F)
Información suplementaria:	Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 7 de marzo de 2014 Las organizaciones de lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y JAXA

KSAT2

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2014-009G
Nombre:	KSAT2
Designación nacional:	2014-009G
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	27 de febrero de 2014 a las 18.37 horas y 0 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	91,5 minutos
Inclinación:	65 grados
Apogeo:	352,0 kilómetros
Perigeo:	341,1 kilómetros

Función general del objeto espacial:	<ol style="list-style-type: none"> 1. Observar la distribución del vapor de agua y las perturbaciones en la atmósfera utilizando una nueva técnica 2. Tomar imágenes de la Tierra desde el espacio 3. Realizar experimentos básicos para un sistema de determinación de la posición por satélite en órbita terrestre baja 4. Realizar experimentos de determinación de parámetros orbitales utilizando un radiointerferómetro 5. Hacer funcionar el satélite en una órbita terrestre muy baja (menos de 250 kilómetros) 6. Hacer una prueba de demostración en el espacio de la nueva estructura del brazo del satélite 7. Poner en órbita “Mensajes de aliento al Japón desde el espacio” <p>Además, la misión tiene fines educativos en el ámbito de las ciencias y las técnicas espaciales</p>
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita:	18 de mayo de 2014 a las 00.00 horas HUC

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial:	Universidad de Kagoshima
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 23 (H-IIA-23F)
Información suplementaria:	<p>Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 8 de abril de 2014</p> <p>Las organizaciones de lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y JAXA</p>

STARS-II “Gennai”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2014-009H
Nombre:	Space Tethered Autonomous Robotic Satellite-2 (STARS-II) “Gennai”
Designación nacional:	2014-009H
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	27 de febrero de 2014 a las 18.37 horas y 0 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	91,7 minutos
Inclinación:	65,0 grados
Apogeo:	365 kilómetros
Perigeo:	352 kilómetros
Función general del objeto espacial:	<ol style="list-style-type: none"> 1. Despliegue de un lazo por gradiente de gravedad 2. Generación de corriente eléctrica por medio de un cable electrodinámico 3. Control de la actitud del robot mediante tensión de un cable largo 4. Control relativo del movimiento mediante tensión del cable
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita:	26 de abril de 2014 a las 06.32 horas HUC

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial:	Universidad de Kagawa
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 23 (H-IIA-23F)
Información suplementaria:	<p>Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 26 de marzo de 2014</p> <p>Las organizaciones de lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y JAXA</p>

Satélite AES “SOCRATES”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2014-029C
Nombre:	Satélite AES (Advanced Engineering Services) “SOCRATES”
Designación nacional:	2014-029C
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	24 de mayo de 2014 a las 03.05 horas y 14 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	97,2 minutos
Inclinación:	97,9 grados
Apogeo:	628,9 kilómetros
Perigeo:	618,4 kilómetros
Función general del objeto espacial:	<ol style="list-style-type: none"> 1. Demostración de la pequeña plataforma satelital estándar 2. Creación de un entorno para la demostración del funcionamiento de tecnologías avanzadas y de los elementos de una misión en órbita

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial:	Advanced Engineering Services (AES)
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 24 (H-IIA-24F)
Información suplementaria:	<p>Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 30 de junio de 2014</p> <p>Las organizaciones de lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y JAXA</p>

RISING-2

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2014-029D
Nombre:	RISING-2
Designación nacional:	2014-029D
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	24 de mayo de 2014 a las 03.05 horas y 14 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	97,3 minutos
Inclinación:	97,9 grados
Apogeo:	631,0 kilómetros
Perigeo:	624,4 kilómetros
Función general del objeto espacial:	<ol style="list-style-type: none"> 1. Observación de la Tierra mediante un telescopio multiespectral de alta resolución 2. Observación de las nubes cumulonimbus con un sensor bolométrico en el infrarrojo cercano 3. Observación de duendes rojos y de otros fenómenos luminoso efímeros 4. Utilización de un sistema de control de actitud de alta precisión en 3 ejes

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial:	Universidad de Tohoku y Universidad de Hokkaido (Japón)
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 24 (H-IIA-24F)
Información suplementaria:	Las organizaciones de lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y JAXA

Combined Membrane Structure Satellite “SPROUT”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2014-029E
Nombre:	Combined Membrane Structure Satellite “SPROUT”
Designación nacional:	2014-029E
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	24 de mayo de 2014 a las 03.05 horas y 14 segundos HUC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	97,1 minutos
Inclinación:	97,9 grados
Apogeo:	627,1 kilómetros
Perigeo:	615,0 kilómetros
Función general del objeto espacial:	Las misiones de SPROUT consisten en demostrar el despliegue de una membrana combinada, la determinación y el control de la actitud, evaluar la desintegración orbital de la membrana y compartir el uso de una cámara a bordo y otros dispositivos con la comunidad de radioaficionados

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial:	Universidad Nihon
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 24 (H-IIA-24F)
Información suplementaria:	Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 9 de julio de 2014 Las organizaciones de lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y JAXA