



Secretaría

Distr. general
24 de noviembre de 2010
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 7 de julio de 2010 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 los objetos espaciales lanzados por el Japón en 2009 (anexo I) e información adicional sobre objetos espaciales previamente registrados, incluidos cambios en su situación (anexo II).



Anexo I

Datos de registro de los objetos espaciales lanzados por el Japón*

SPRITE-SAT “RISING”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2009-002C
Nombre del objeto espacial:	Primera nave espacial de la Universidad Tohoku SPRITE-SAT “RISING”
Designación nacional:	2009-002C
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	23 de enero de 2009, 3 horas 54 minutos UTC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	98,1 minutos
Inclinación:	98,0 grados
Apogeo:	675,3 kilómetros
Perigeo:	662,1 kilómetros
Función general del objeto espacial:	Observaciones de un fenómeno luminoso efímero llamado “duende rojo” y de resplandores de rayos gamma terrestres

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre

Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA F15 (H-IIA F15)
--------------------------	---

* 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.

Kouku-Kousen-Satellite (KKS-1) “KISEKI”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2009-002H
Nombre del objeto espacial:	Kouku-Kousen-Satellite (KKS-1) “KISEKI”
Designación nacional:	2009-002H
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	23 de enero de 2009, 3 horas 54 minutos UTC
Territorio o lugar de lanzamiento :	Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	90,0 minutos
Inclinación:	98,0 grados
Apogeo:	636,4 kilómetros
Perigeo:	636,4 kilómetros
Función general del objeto espacial:	Experimento con micropropulsores y experimento de control de actitud

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre

Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA F15 (H-IIA F15)
--------------------------	--

KAGAYAKI

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2009-002D
Nombre del objeto espacial:	KAGAYAKI
Designación nacional:	2009-002D
Estado de registro:	Japón

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento

Fecha de lanzamiento:	23 de enero de 2009, 3 horas 54 minutos UTC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal:	98 minutos
Inclinación:	98,0 grados
Apogeo:	666,2 kilómetros
Perigeo:	655,0 kilómetros

Función general del objeto espacial:	La misión de "KAGAYAKI" trata de establecer una conexión entre, por un lado, los sueños de los niños que padecen enfermedades incurables o discapacidades y sus familiares y, por otro lado, el espacio
--------------------------------------	---

Información suplementaria facultativa que se podrá incluir en el Registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre

Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA F15 (H-IIA F15)
--------------------------	--

JCSAT-12**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2009-044A
Nombre del objeto espacial:	JCSAT-12
Designación nacional:	2009-044A
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	21 de agosto de 2009, 22 horas 9 minutos UTC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Kourou (Guyana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	1.436 minutos
Inclinación:	0,054 grados

Apogeo:	35.792 kilómetros
Perigeo:	35.780 kilómetros
Función general del objeto espacial:	Satélite de telecomunicaciones y radiodifusión

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre

Vehículo de lanzamiento:	Ariane 5 ECA
--------------------------	--------------

H-II Transfer Vehicle (HTV) 1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2009-048A
Nombre del objeto espacial:	H-II Transfer Vehicle (HTV) 1
Designación nacional:	2009-048A
Estado de registro:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	10 de septiembre de 2009, 18 horas 1 minuto UTC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	91 minutos
Inclinación:	51,6 grados
Apogeo:	353,3 kilómetros
Perigeo:	340,7 kilómetros
Función general del objeto espacial:	Un vehículo de reabastecimiento no tripulado transportará a la Estación Espacial Internacional carga diversa, por ejemplo, material de investigación, equipo de repuesto y productos de la vida diaria
Fecha de desintegración/reingreso/retiro de órbita:	2 de noviembre de 2009

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre

Vehículo de lanzamiento: Vuelo de ensayo del vehículo de lanzamiento H-IIB (H-IIB TF1)

2009-066A**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales: 2009-066A

Nombre del objeto espacial: 2009-066A

Designación nacional: 2009-066A

Estado de registro: Japón

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento

Fecha de lanzamiento: 28 de noviembre de 2009 UTC

Territorio o lugar de lanzamiento: Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal: 96 minutos

Inclinación: 97,7 grados

Apogeo: 601 kilómetros

Perigeo: 587 kilómetros

Función general del objeto espacial: El satélite realiza misiones por encargo del Gobierno del Japón

Anexo II

Información adicional sobre objetos espaciales previamente registrados por el Japón, incluidos cambios en su situación*

Satélite VRAD, VSTAR “OUNA”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2007-039C
Nombre del objeto espacial:	Satélite VRAD, VSTAR “OUNA”
Designación nacional:	2007-039C
Estado de registro:	Japón
Signatura del documento de registro:	ST/SG/SER.E/539
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	14 de septiembre de 2007, 1 hora 31 minutos UTC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos (órbita lunar)	
Período nodal:	154 minutos
Inclinación:	90,193 grados
Apogeo:	828,66 kilómetros
Perigeo:	92,58 kilómetros
Función general del objeto espacial:	Observación general de la Luna para obtener datos científicos que permitan investigar sus orígenes y su evolución
Fecha de desintegración/reingreso/retiro de órbita:	10 de junio de 2009

* 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

Vehículo de lanzamiento: Vehículo de lanzamiento H-IIA F13
(H-IIA F13)

Cuerpo celeste en torno al que el objeto espacial gira en órbita: La Luna

Satélite de retransmisión de datos, RSTAR “OKINA”**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales: 2007-039B

Nombre del objeto espacial: Satélite de retransmisión de datos, RSTAR “OKINA”

Designación nacional: 2007-039B

Estado de registro: Japón

Signatura del documento de registro: ST/SG/SER.E/539

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento

Fecha de lanzamiento: 14 de septiembre de 2007, 1 hora
31 minutos UTC

Territorio o lugar de lanzamiento: Centro Espacial Tanegashima,
Kagoshima (Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal: 7.103 minutos

Inclinación: 29,989 grados

Apogeo: 238.287,66 kilómetros

Perigeo: 6.660,17 kilómetros

Función general del objeto espacial: Observación general de la Luna para obtener datos científicos que permitan investigar sus orígenes y su evolución

Fecha de desintegración/reingreso/retiro de órbita: 2 de diciembre de 2009

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre

Vehículo de lanzamiento: Vehículo de lanzamiento H-IIA F13
(H-IIA F13)

Selenological Engineering Explorer, SELENE “KAGUYA”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales: 2007-039A

Nombre del objeto espacial: Selenological Engineering Explorer, SELENE “KAGUYA”

Designación nacional: 2007-039A

Estado de registro: Japón

Signatura del documento de registro: ST/SG/SER.E/533

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento

 Fecha de lanzamiento: 14 de septiembre de 2007, 1 hora 31 minutos UTC

 Territorio o lugar de lanzamiento: Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)

Parámetros orbitales básicos

 Período nodal: 7.103 minutos

 Inclinación: 29,989 grados

 Apogeo: 238.287,66 kilómetros

 Perigeo: 6.660,17 kilómetros

Función general del objeto espacial: Observación general de la Luna para obtener datos científicos que permitan investigar sus orígenes y su evolución

Fecha de desintegración/reingreso/retiro de órbita: 6 de noviembre de 2009

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre

Vehículo de lanzamiento: Vehículo de lanzamiento H-IIA F13
(H-IIA F13)

Picosatélite “Cute-1.7 + APD” del Instituto de Tecnología de Tokio

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2006-005C
Nombre del objeto espacial:	Picosatélite “Cute-1.7 + APD” del Instituto de Tecnología de Tokio
Designación nacional:	2006-005C
Estado de registro:	Japón
Signatura del documento de registro:	ST/SG/SER.E/510
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	
Fecha de lanzamiento:	21 de febrero de 2006, 21 horas 28 minutos UTC
Territorio o lugar de lanzamiento:	Centro Espacial Uchinoura, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal:	94,57 minutos
Inclinación:	98,18 grados
Apogeo:	696 kilómetros
Perigeo:	300 kilómetros
Función general del objeto espacial:	Verificación de la tecnología bus del picosatélite y realización de un experimento de transmisión en la banda de radiofrecuencia para aficionados
Fecha de desintegración/reingreso/retiro de órbita:	25 de octubre de 2009

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre

Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento M-V F8 (M-V-8)
--------------------------	--