



**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 14 de enero de 2021 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 sobre objetos espaciales nuevos o registrados anteriormente lanzados al espacio ultraterrestre (véase el anexo)¹.

¹ Los datos sobre los objetos espaciales a que se hace referencia en el anexo se consignaron en el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre el 28 de enero de 2021.



Anexo

Datos de registro de objetos espaciales lanzados por el Japón*

Equipo de Adquisición de Datos del Medio Espacial - Carga útil externa (SEDA-AP)

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067PU
Nombre del objeto espacial	Equipo de Adquisición de Datos del Medio Espacial - Carga útil externa (SEDA-AP)
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos de América
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	15 de julio de 2009 UTC; Centro Espacial Kennedy de la Administración Nacional de Aeronáutica y el Espacio (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,66 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	408,0 kilómetros
Perigeo	402,0 kilómetros
Función general del objeto espacial	Esta carga útil es una instalación de vigilancia del medio espacial ubicada en la Estación Espacial Internacional (EEI)

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	20 de diciembre de 2018 a las 22.49 horas UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA)
Vehículo de lanzamiento	STS-127 (Endeavour)
Información suplementaria	El equipo SEDA-AP se separó de la EEI el 20 de diciembre de 2018 a las 22.49 horas UTC El SEDA-AP no tiene batería y se estima que se desintegrará en 25 años

* 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.

Hagoromo

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1990-007B
Nombre del objeto espacial	Hagoromo
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	24 de enero de 1990 UTC; Centro Espacial de Kagoshima del Instituto de Ciencias Espaciales y Astronáuticas (ICEA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	Demostración de tecnología para la exploración de la Luna

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	18 de marzo de 1990
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	ICEA
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento M-3SII, vuelo núm. 5
Cuerpo celeste en torno al cual orbita el objeto espacial	Luna
Información suplementaria	La sonda espacial Hagoromo fue separada del satélite matriz Hiten (Musas-A) y trasladada a una órbita lunar el 18 de marzo de 1990 UTC

Minerva-II-1A

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

Nombre del objeto espacial	Minerva-II-1A
Designación o número de registro nacional	2014-076A-A
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22 horas 4 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)

Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	Se trata de un vehículo todoterreno que se posó en la superficie de Ryugu y se desplazó mediante un mecanismo de salto

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	9 de noviembre de 2019 a las 10.00 horas 1 segundo UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Cuerpo celeste	Ryugu
Información suplementaria	Se fijó el vehículo Minerva-II-1A al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. El vehículo Minerva-II-1A fue trasladado al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y puesto en servicio el 21 de septiembre de 2018 a las 04.05 horas UTC

Minerva-II-1B

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

Nombre del objeto espacial	Minerva-II-1B
Designación o número de registro nacional	2014-076A-B
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22 horas 4 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	Se trata de un vehículo todoterreno que se posó en la superficie de Ryugu y se desplazó mediante un mecanismo de salto

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	9 de noviembre de 2019 a las 10.00 horas 1 segundo UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Cuerpo celeste	Ryugu
Información suplementaria	Se fijó el vehículo Minerva-II-1B al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. El vehículo Minerva-II-1B fue trasladado al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y entró en servicio el 21 de septiembre de 2018 a las 04.05 horas UTC

OME-C1

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

Nombre del objeto espacial	OME-C1
Designación o número de registro nacional	2014-076A-C
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22 horas 4 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	Se trata de una cubierta de protección para los vehículos Minerva-II-1A y Minerva-II-1B

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	21 de septiembre de 2018 a las 04.05 horas UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA

Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Cuerpo celeste	Ryugu
Información suplementaria	Se fijó el objeto espacial OME-C1 al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. Se trasladó la cubierta de protección OME-C1 al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y se puso en servicio el 21 de septiembre de 2018 a las 04.05 horas UTC

TM-B

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

Nombre del objeto espacial	TM-B
Designación o número de registro nacional	2014-076A-D
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22 horas 4 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	Se trata de un marcador para una operación de aterrizaje del explorador de asteroides Hayabusa2

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	25 de octubre de 2018 UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Cuerpo celeste	Ryugu
Información suplementaria	Se fijó el marcador TM-B al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre

de 2014. El marcador TM-B fue trasladado al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y puesto en servicio el 25 de octubre de 2018 a las 02.37 horas UTC

DCAM3

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

Nombre del objeto espacial	DCAM3
Designación o número de registro nacional	2014-076A-G
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22 horas 4 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	Se trata de una cámara desplegable diseñada para observar las operaciones del explorador de asteroides Hayabusa2

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	5 de abril de 2019 a las 07.22 horas UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Cuerpo celeste	Ryugu
Información suplementaria	Se fijó la cámara DCAM3 al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. La cámara fue trasladada al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y puesta en servicio el 5 de abril de 2019 a las 02.14 horas UTC

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

Nombre del objeto espacial	TM-A
Designación o número de registro nacional	2014-076A-H
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22 horas 4 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	Se trata de un marcador para una operación de aterrizaje del explorador de asteroides Hayabusa2

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	30 de mayo de 2019 UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Cuerpo celeste	Ryugu
Información suplementaria	Se fijó el marcador TM-A al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. El marcador fue trasladado al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y puesto en servicio el 30 de mayo de 2019 a las 02.18 horas UTC

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

Nombre del objeto espacial	TM-E
Designación o número de registro nacional	2014-076A-K
Estado de registro	Japón

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22 horas 4 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	Se trata de un marcador para una operación de aterrizaje del explorador de asteroides Hayabusa2

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	23 de septiembre de 2019 UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Cuerpo celeste	Ryugu
Información suplementaria	Se fijó el marcador TM-E al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. El marcador fue trasladado al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y puesto en servicio el 16 de septiembre de 2019 a las 16.17 horas UTC

TM-C

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

Nombre del objeto espacial	TM-C
Designación o número de registro nacional	2014-076A-L
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22 horas 4 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-

Perigeo	-
Función general del objeto espacial	Se trata de un marcador para una operación de aterrizaje del explorador de asteroides Hayabusa2

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	23 de septiembre de 2019 UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Cuerpo celeste	Ryugu
Información suplementaria	Se fijó el marcador TM-C al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. El marcador fue trasladado al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y puesto en servicio el 16 de septiembre de 2019 a las 16.24 horas UTC

OME-C2

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

Nombre del objeto espacial	OME-C2
Designación o número de registro nacional	2014-076A-N
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22 horas 4 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	Se trata de una cubierta de protección para el vehículo Minerva-II-2

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	2 de octubre de 2019 a las 15.57 horas UTC

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Cuerpo celeste	Ryugu
Información suplementaria	Se fijó la cubierta de protección OME-C2 al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. La cubierta de protección fue trasladada al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y puesta en servicio el 2 de octubre de 2019 a las 15.57 horas UTC

Minerva-II-2

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

Nombre del objeto espacial	Minerva-II-2
Designación o número de registro nacional	2014-074A-M
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22 horas 4 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	Observación científica y pruebas de ingeniería del mecanismo de salto de un robot de exploración en la superficie de un asteroide con microgravedad

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	9 de noviembre de 2019 a las 03.03 horas 35 segundos UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Tohoku
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Cuerpo celeste	Ryugu

Información suplementaria	Se fijó el vehículo Minerva-II-2 al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. El vehículo fue trasladado al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y puesto en servicio el 2 de octubre de 2019 a las 15.57 horas UTC
---------------------------	---------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------

Satélite experimental de altitud superbaja (SLATS) “Tsubame”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-082B
Nombre del objeto espacial	Satélite experimental de altitud superbaja (SLATS) “Tsubame”
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/846
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	23 de diciembre de 2017 a las 01.26 horas 22 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94,9 minutos
Inclinación	98,3 grados
Apogeo	564,6 kilómetros
Perigeo	461,2 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite SLATS permitirá poner a prueba la tecnología de motores iónicos desarrollada por el JAXA en las operaciones de control de la órbita a altitudes superbajas. Los datos técnicos relativos a la atmósfera que recopile el satélite también se utilizarán para el diseño de futuros satélites Además, el satélite SLATS tomará fotografías de la Tierra y se evaluará su tecnología con miras a utilizarla en futuros satélites de observación de la Tierra
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	1 de octubre de 2019 a las 10.13 horas 0 segundos UTC

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. 37

Información suplementaria	Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el JAXA
	Los parámetros orbitales básicos descritos son los correspondientes al 25 de enero de 2018
	En el futuro, se llevarán a cabo operaciones de control de la órbita para reducir la altitud progresivamente

Vehículo de transferencia H-II “Kounotori 8” (HTV8)

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-062A
Nombre del objeto espacial	Vehículo de transferencia H-II “Kounotori 8” (HTV8)
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	24 de septiembre de 2019 a las 16.05 horas 05 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,9 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	358,5 kilómetros
Perigeo	346,0 kilómetros
Función general del objeto espacial	Se trata de un vehículo no tripulado de reabastecimiento diseñado para transportar a la Estación Espacial Internacional (EEI) diversos tipos de carga, incluidos material de investigación, equipo de repuesto y productos básicos de uso cotidiano
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	3 de noviembre de 2019 UTC

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-IIB, vuelo núm. 8
Información suplementaria	Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el JAXA

Los parámetros orbitales básicos descritos son los correspondientes al 28 septiembre de 2019

Tras dejar su carga en la EEI, el vehículo HTV8 se separará de la estación espacial y regresará de manera controlada a la atmósfera terrestre

Satélite “SOCRATES” de Advanced Engineering Services (AES)

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 del objeto espacial	Satélite “SOCRATES” de Advanced Engineering Services (AES)
Designación o número de registro nacional	2014-029C
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/735
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	24 de mayo de 2014 a las 03.05 horas 14 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), 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	Demostración de la pequeña plataforma satelital estándar y 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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	4 de junio de 2019 a las 03.07 horas 27 segundos UTC
Condición física en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	Una vez finalizada la misión, el satélite dejó de funcionar por telecomando. Para garantizar que el satélite no representara ningún peligro, se separó la batería de la carga
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	Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el JAXA
	Los parámetros orbitales básicos descritos corresponden al 30 de junio de 2014

RSP-00

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067PP
Nombre del objeto espacial	RSP-00
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de octubre de 2018 a las 17.00 horas 0 segundos UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	91 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	401,8 kilómetros
Perigeo	393,7 kilómetros
Función general del objeto espacial	Demostración de tecnología de un transmisor que permite efectuar transmisiones a mayor velocidad que un transmisor convencional mediante el envío de fotografías de la Tierra tomadas por el propio RSP-00. También se instala un transmisor convencional que envía fotografías

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	6 de octubre de 2018 UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Proyecto "Ryman Sat" (Japón)
Información suplementaria	Lanzado por el vehículo de lanzamiento H-IIB, vuelo núm. 7 (H-IIB F7) el 22 de septiembre de 2018 UTC. El objeto espacial RSP-00 fue transportado en el vehículo espacial HTV-7 y llevado a la EEI
	La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

SPATIUM-I

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067PN
Nombre del objeto espacial	SPATIUM-I
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de octubre de 2018 UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,4 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	393 kilómetros
Perigeo	388 kilómetros
Función general del objeto espacial	Demostración del funcionamiento de un reloj atómico de escala de chip integrado y de la transmisión de espectro ensanchado utilizando el reloj atómico como reloj de referencia Sincronización horaria de múltiples estaciones terrestres Lectura de las fases de la onda portadora de un solo satélite

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 Kyushu (Japón)
Sitio web	www.facebook.com/Space-Precision-Atomic-clock-Timing-Utility-Mission-293774767872332/?modal=admin_todo_tour
Información suplementaria	Lanzado por un cohete H-IIB el 22 de septiembre de 2018 y transportado a la EEI por el vehículo espacial HTV-7 La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

Toki

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067MU
Nombre del objeto espacial	Toki

Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/862
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	7 de julio de 2017 UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	91,7 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	359 kilómetros
Perigeo	357 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación de la Tierra, difusión mediante transmisión de señales sonoras y detección de eventos individuales
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	3 de mayo de 2019 UTC

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 Kyushu (Japón)
Sitio web	birds1.birds-project.com
Información suplementaria	Lanzado por el cohete Falcon 9 el 4 de junio de 2017 y transportado a la EEI por el vehículo espacial SpaceX Dragon CRS-11 La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

Uguisu

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067QG
Nombre del objeto espacial	Uguisu
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de junio de 2019 UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	91,1 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	416 kilómetros
Perigeo	415 kilómetros
Función general del objeto espacial	Transmisión de mensajes cortos mediante una baliza de emisión permanente, observación de la Tierra mediante un

módulo de cámaras, medición del campo geomagnético, estabilización de la postura, demostración del funcionamiento en órbita del módulo de largo alcance y demostración del funcionamiento en órbita de un dispositivo lógico programable complejo

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 Kyushu (Japón)
Sitio web	birds3.birds-project.com
Información suplementaria	Lanzado por el cohete Antares el 17 de abril de 2019 y transportado hasta la EEI por el vehículo espacial Cygnus NG-11 La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

NEXUS

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-003F
Nombre del objeto espacial	NEXUS
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de enero de 2019 a las 00.50 horas 20 segundos UTC; Centro Espacial de Uchinoura del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	93,5 minutos
Inclinación	97,3 grados
Apogeo	508,5 kilómetros
Perigeo	488,5 kilómetros
Función general del objeto espacial	NEXUS es un satélite cúbico de aficionados de 10 cm. El objetivo de la misión es realizar una demostración utilizando transmisores y un transpondedor lineal en el medio espacial.

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 Epsilon, vuelo núm. 4

Información suplementaria	Lanzado por el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA)
---------------------------	-----------------------------------------------------------------------

STARS-Me

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067PQ
Nombre del objeto espacial	STARS-Me
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de octubre de 2018 a las 08.00 horas 0 segundos UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,5 minutos
Inclinación	51,639 grados
Apogeo	393 kilómetros
Perigeo	401 kilómetros
Función general del objeto espacial	El proyecto STARS-Me consta de dos CubeSats de una unidad que tienen una funcionalidad básica independiente; cada satélite se comunica de forma independiente con la estación terrestre. Los dos CubeSats están conectados entre sí por una amarra de sujeción. En primer lugar, se conectan entre sí las dos unidades del STARS-Me de forma segura y se ponen en órbita, tras lo cual se despliega la amarra y los dos satélites se separan. A continuación, un “dispositivo escalador” ascenderá por la amarra desplegada. Mediante Bluetooth, el dispositivo escalador transmitirá los datos a una estación terrestre por medio de uno de los CubeSat de STARS-Me

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Shizuoka
Sitio web	stars.eng.shizuoka.ac.jp/english.html
Información suplementaria	Lanzado por un cohete H-IIB el 22 de septiembre de 2018 y transportado a la EEI por el vehículo espacial HTV-7 La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

N-SAT-110**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2000-060A
Nombre del objeto espacial	N-SAT-110
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Francia
Documento de registro	ST/SG/SER.E/407
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de octubre de 2000 a las 23.00 horas UTC; Centro Espacial de la Guayana, Kurú (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,029 grados
Apogeo	35.797 kilómetros
Perigeo	35.779 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones nacionales y radiodifusión nacional
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	10 de enero de 2019 a las 10.55 horas UTC

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	17 de enero de 2019 a las 01.37 horas UTC
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	10 de enero de 2019 a las 10.55 horas UTC
Condición física en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 290 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y se procedió a la desconexión de todos los sistemas satelitales
	Las operaciones para agotar el combustible y descargar la batería se ejecutaron sin incidentes
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 42L
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Ariespace

Cuerpo de cohete (tercera fase) del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-003H
Nombre del objeto espacial	Cuerpo de cohete (tercera fase) del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de enero de 2019 a las 00.50 horas 20 segundos UTC; Centro Espacial de Uchinoura del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94 minutos
Inclinación	97,18 grados
Apogeo	721 kilómetros
Perigeo	220 kilómetros
Función general del objeto espacial	Este objeto espacial forma parte del cuerpo de cohete gastado del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4. El vehículo de lanzamiento consta de una tercera fase y de una fase posterior a la aceleración; este objeto es la tercera fase
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	7 de agosto de 2019 UTC

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 Epsilon, vuelo núm. 4
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es el JAXA. El cuerpo de cohete (tercera fase) no tiene energía almacenada al final de la combustión (motor cohético de propulsante sólido) y se estima que se desintegrará en 25 años Los parámetros orbitales básicos eran los mismos que en el momento en que la tercera fase se separó del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4

Cuerpo de cohete (fase posterior a la aceleración) del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-003E
Nombre del objeto espacial	Cuerpo de cohete (fase posterior a la aceleración) del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de enero de 2019 a las 00.50 horas 20 segundos UTC; Centro Espacial de Tanegashima del Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA), Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94 minutos
Inclinación	97,33 grados
Apogeo	500 kilómetros
Perigeo	482 kilómetros
Función general del objeto espacial	Este objeto espacial forma parte del cuerpo de cohete gastado del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4. El vehículo de lanzamiento consta de una tercera fase y de una fase posterior a la aceleración; este objeto corresponde a la fase posterior a la aceleración

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 Epsilon, vuelo núm. 4
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es el JAXA. La fase posterior a la aceleración está diseñada para liberar presión almacenada en la pasivación y se estima que este objeto espacial se desintegrará en 25 años Los parámetros orbitales básicos se obtuvieron justo antes de la pérdida de comunicación con la fase posterior a la aceleración