



---

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

### **Nota verbal de fecha 17 de agosto de 2022 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 (véanse los anexos I y II)<sup>1</sup>.

---

<sup>1</sup> Los datos sobre los objetos espaciales a que se hace referencia en los anexos se consignaron en el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre el 8 de septiembre de 2022.



## Anexo I

### Datos de registro de satélites lanzados por el Japón\*

#### ELSA-d Client

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-022AQ
Nombre del objeto espacial	ELSA-d Client
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Federación de Rusia, Kazajstán
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	22 de marzo de 2021 a las 06.07.12,83 horas UTC; Tyuratam (Cosmódromo de Baikonur) (Kazajstán)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,64 minutos
Inclinación	97,55 grados
Apogeo	557 kilómetros
Perigeo	530 kilómetros
Función general del objeto espacial	<p>Los servicios End-of-Life Service del programa Astroscale (ELSA) consisten en un servicio de recuperación de naves espaciales prestado a las entidades encargadas de la explotación de satélites. La misión de demostración ELSA-d es la primera en demostrar las tecnologías básicas necesarias para recoger y eliminar desechos</p> <p>ELSA-d consta de dos naves espaciales: un satélite servidor (~ 175 kg) y un satélite cliente (~ 17 kg), lanzados juntos en una sola pila. El satélite servidor se ha diseñado de forma tal que pueda recoger de manera segura los desechos en órbita y cuenta con tecnologías de aproximación y un mecanismo de acoplamiento magnético. El satélite cliente consiste en una réplica de desecho dotada de una placa ferromagnética que permite el acoplamiento. Este registro corresponde al satélite cliente liberado por primera vez el 25 de agosto de 2021 del satélite servidor por un período de tiempo breve</p>

\* 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	Astroscale Japan, Inc.
Sitio web	<a href="https://astroscale.com/elsa-d/">https://astroscale.com/elsa-d/</a>
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Soyuz-2.1a con etapa superior Fregat (lanzamiento de CAS500-1 junto con satélites pequeños y satélites CubeSat)
Información suplementaria	<p>Este registro corresponde al satélite cliente liberado de un satélite servidor el 25 de agosto de 2021 a las 15.00.50 horas UTC</p> <p>Los parámetros orbitales básicos muestran la posición en el momento de separación del satélite servidor de ELSA-d. Los parámetros originales en el momento del lanzamiento eran un período nodal de 95,58 minutos, una inclinación de 97,56 grados, un apogeo de 559 kilómetros y un perigeo de 534 kilómetros</p> <p>El satélite servidor de ELSA-d y el satélite cliente de ELSA-d cuentan con licencias independientes para sus misiones con arreglo a la Ley del espacio ultraterrestre del Reino Unido (1986) y son controlados por ese país de conformidad con lo que prescribe dicha Ley</p>

### 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
Documento de registro	<a href="https://www.unoosa.org/SiteAssets/DocLibrary/STSGSERE966.pdf">ST/SG/SER.E/966</a>
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
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	23 de septiembre de 2021 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 ser operativo	21 de septiembre de 2021 a las 16.20 horas UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Instituto de Tecnología de Kyushu (Japón)
Sitio web	<a href="https://www.facebook.com/Space-Precision-Atomic-clock-Timing-Utility-Mission-293774767872332/?modal=admin_todo_tour">www.facebook.com/Space-Precision-Atomic-clock-Timing-Utility-Mission-293774767872332/?modal=admin_todo_tour</a>
Información suplementaria	Lanzado por un cohete H-IIB el 23 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

## **Uguisu**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067QF
Nombre del objeto espacial	Uguisu
Estado de registro	Japón
Documento de registro	<a href="https://www.unoosa.org/oosa/en/ourwork/sharing/objects/STSGSERE966.html">ST/SG/SER.E/966</a>
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos de América
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 onda continua, 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
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	7 de octubre de 2021 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 ser operativo	6 de octubre de 2021 a las 05.17 horas UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Instituto de Tecnología de Kyushu (Japón)
Sitio web	<a href="https://birds3.birds-project.com">https://birds3.birds-project.com</a>
Información suplementaria	Lanzado por el cohete Antares el 17 de abril de 2019 y transportado a 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

## **DRUMS**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102G
Nombre del objeto espacial	DRUMS
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55.16 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,85 minutos
Inclinación	97,57 grados
Apogeo	573 kilómetros
Perigeo	547 kilómetros

Función general del objeto espacial	El satélite demostrará tecnología de remoción de desechos espaciales en órbita liberando un objeto pequeño y aproximándose a él y realizando una captura simulada
-------------------------------------	---

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Kawasaki Heavy Industries
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5 (Epsilon-5)
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la Agencia Japonesa de Exploración Aeroespacial (JAXA)

#### **Satélite de demostración de carga útil Rapid Innovative 2 (RAISE-2)**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102C
Nombre del objeto espacial	Satélite de demostración de carga útil Rapid Innovative 2 (RAISE-2)
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55.16 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96,0 minutos
Inclinación	97,6 grados
Apogeo	561,7 kilómetros
Perigeo	561,7 kilómetros
Función general del objeto espacial	RAISE-2 es un satélite de demostración de tecnología provisto de seis componentes experimentales aportados por empresas privadas e instituciones universitarias y de investigación. La demostración de tecnología va dirigida a obtener diversos datos innovadores en el espacio

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Propietario: Agencia Japonesa de Exploración Aeroespacial (JAXA) Encargado de la explotación: Mitsubishi Electric Corporation (MELCO)
---	--

Sitio web	<a href="http://www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin02.html">www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin02.html</a>
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5 (Epsilon-5)
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es JAXA

## Z-Sat

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102E
Nombre del objeto espacial	Z-Sat
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55.16 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,9 minutos
Inclinación	97,6 grados
Apogeo	560±20 kilómetros
Perigeo	560±20 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación 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	Quinto vehículo de lanzamiento Epsilon (Epsilon-5)
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es JAXA

## ASTERISC

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102A
Nombre del objeto espacial	ASTERISC
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55.16 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (Kagoshima, Japón)

Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96,01 minutos
Inclinación	97,57 grados
Apogeo	576 kilómetros
Perigeo	559 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite observa polvo cósmico y desechos espaciales mediante un sensor de polvo semejante a una película

#### **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 Chiba
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es JAXA

### **HIBARI**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102F
Nombre del objeto espacial	HIBARI
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55.16 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96 minutos
Inclinación	97,6 grados
Altura de apogeo	571 kilómetros
Altura de perigeo	543 kilómetros
Función general del objeto espacial	Demostración de tecnología; control de la actitud de formas variables, cámara de rayos ultravioletas, star tracker, etc.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Laboratorio de Sistemas Espaciales, Instituto de Tecnología de Tokio
Sitio web	<a href="http://lss.mes.titech.ac.jp/hibari_index">http://lss.mes.titech.ac.jp/hibari_index</a>
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es JAXA

## TeikyoSat-4

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102B
Nombre del objeto espacial	TeikyoSat-4
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55.16 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,98 minutos
Inclinación	97,56 grados
Apogeo	574 kilómetros
Perigeo	558 kilómetros
Función general del objeto espacial	<p>Demostración de un sistema de bus para satélites que puede llevar a cabo experimentos de utilización del medio espacial</p> <p>Demostración de comunicaciones a alta velocidad mediante equipo de radioaficionados</p> <p>Demostración de un sistema de energía eléctrica para nueva tecnología</p> <p>Demostración de un sistema de retiro de órbita al término de todas las misiones</p>

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad Teikyo
Sitio web	<a href="https://spacesystemsociety.jimdofree.com/projects/teikyosat-project/teikyosat-4-info">https://spacesystemsociety.jimdofree.com/projects/teikyosat-project/teikyosat-4-info</a>
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es JAXA

## ARICA

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102J
Nombre del objeto espacial	ARICA

Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55.16 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	90 minutos
Inclinación	97,60 grados
Apogeo	556,65 kilómetros
Perigeo	556,65 kilómetros
Función general del objeto espacial	Demostración de un sistema de alerta en tiempo real de objetos astrofísicos flotantes mediante redes de satélites comerciales

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad Aoyama Gakuin
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es JAXA  ARICA se separó de la misión de demostración de tecnología Innovative Satellite-2 a las 02.06.31 UTC el 9 de noviembre de 2021

**KOSEN-1**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102H
Nombre del objeto espacial	KOSEN-1
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55.16 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96 minutos
Inclinación	97,6 grados
Apogeo	560 kilómetros
Perigeo	560 kilómetros

Función general del objeto espacial	KOSEN-1 demostrará tres tecnologías nuevas a bordo de vehículos espaciales para el sistema CubeSat: a) funcionamiento de un volante de reacción dual, b) el uso de un ordenador a bordo basado en Raspberry Pi CM1 y c) una extensión de una antena dipolo de 6,6 metros  Además, KOSEN-1 observará las emisiones de radio de ondas decamétricas de Júpiter para investigar las características de la transmisión
-------------------------------------	--

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Instituto Nacional de Tecnología de la Facultad de Kochi
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es JAXA

#### **JCSAT-6**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1999-006A
Nombre del objeto espacial	JCSAT-6
Estado de registro	Japón
Documento de registro	<a href="#">ST/SG/SER.E/371</a>
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos de América
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de febrero de 1999 a las 01.45 horas UTC; Cabo Cañaveral, Florida (Estados Unidos de América)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.457 minutos
Inclinación	5,816 grados
Apogeo	36.306,2 kilómetros
Perigeo	36.114,7 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones nacionales y radiodifusión nacional
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	29 de noviembre de 2021 a las 12.01 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 ser operativo	10 de diciembre de 2021 a las 01.47 horas UTC
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	9 de diciembre de 2021 a las 22.29 horas UTC
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	Se consiguió suspender todos los sistemas del satélite El agotamiento del carburante tuvo lugar normalmente Las operaciones para descargar las baterías tuvieron lugar normalmente

Parámetros orbitales básicos

Ubicación en la órbita geostacionaria	136 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Atlas IIAS
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Lockheed Martin Commercial Launch Services, Inc.

### QZS 1R

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-096A
Nombre del objeto espacial	QZS 1R
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	26 de octubre de 2021 a las 02.19.37 horas UTC; Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	de 34 a 42 grados
Apogeo	39.050 kilómetros
Perigeo	32.550 kilómetros

Función general del objeto espacial	El sistema de navegación QZS 1R formará parte del Sistema de Satélites Cuasi Cenitales (QZSS) prestando servicios de determinación de la posición, navegación y cronometría de satélites. QZS 1R sustituirá el primer satélite (QZS 1) del QZSS, que ya había superado su vida útil. Está previsto añadir otros tres satélites al QZSS en 2024.
-------------------------------------	---

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Propietario: Oficina del Gabinete del Japón Encargado de la explotación: Quasi-Zenith Satellite System Service, Inc.
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 44
Información suplementaria	El QZS 1R fue lanzado por Mitsubishi Heavy Industries

#### **G-Satellite2**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067SN
Nombre del objeto espacial	G-Satellite2
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos de América
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	22 de junio de 2021 a las 12.30.15 horas UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,80 minutos
Inclinación	51,62 grados
Apogeo	414 kilómetros
Perigeo	409 kilómetros
Función general del objeto espacial	Despliegue de figuras y transmisión de mensajes Fotografías de figuras, el espacio, la Tierra y mensajes [joviales]

#### **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	Falcon 9

Información suplementaria	El satélite fue lanzado por el Falcon 9 el 4 de junio de 2021 UTC y transportado posteriormente a la EEI por Dragon (SpX-22)
	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

## 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
Estado de registro	Japón
Documento de registro	<a href="#">ST/SG/SER.E/600</a>
Otros Estados de lanzamiento	Francia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	21 de agosto de 2009 a las 22.09 horas UTC; Kurú (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,03 grados
Apogeo	35.799,5 kilómetros
Perigeo	35.791,8 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones y radiodifusión por satélite

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

Parámetros orbitales básicos	
Ubicación en la órbita geostacionaria	132 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

## StriX-β

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2022-020A
Nombre del objeto espacial	StriX-β

Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos de América, Nueva Zelanda
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	28 de febrero de 2022 a las 20.37.24 horas; península de Mahia (Nueva Zelanda)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96 minutos
Inclinación	97,631 grados
Apogeo	561 kilómetros
Perigeo	561 kilómetros
Función general del objeto espacial	El StriX-β es el segundo satélite de radar de apertura sintética (SAR) construido por Synspective, Inc. para comprobar la capacidad de la tecnología SAR de obtención de imágenes (teleobservación) de la empresa, especialmente en cuanto a sus funciones de enlace ascendente y descendente y la intensidad de la señal de las antenas

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Synspective, Inc.
Sitio web	<a href="https://synspective.com">https://synspective.com</a>
Vehículo de lanzamiento	Electron #24
Información suplementaria	Lanzado por Rocket Lab el 28 de febrero de 2022

#### **IHI-SAT**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067TJ
Nombre del objeto espacial	IHI-SAT
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	24 de marzo de 2022 a las 09.00.00 horas UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,8 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	429,8 kilómetros
Perigeo	418,8 kilómetros

Función general del objeto espacial	IHI-SAT está provisto de un receptor de frecuencia ultraalta (UHF) para el enlace ascendente, un transmisor de frecuencia superalta (SHF) para el enlace descendente y un receptor con sistema de identificación automática (AIS) para la misión
-------------------------------------	--

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	IHI Corporation
Información suplementaria	Lanzado el 19 de febrero de 2022 UTC por Antares y transportado a la EEI por NG-17

### **KITSUNE**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067TK
Nombre del objeto espacial	KITSUNE
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	24 de marzo de 2022 a las 11.50 horas UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,9 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	421 kilómetros
Perigeo	425 kilómetros
Función general del objeto espacial	<ol style="list-style-type: none"> <li>1. Observación de la Tierra con imágenes a color de resolución de tipo 5 metros</li> <li>2. Mediciones del contenido electrónico total en la ionosfera</li> <li>3. Almacenamiento y retransmisión de datos de teleobservación desde los terminales terrestres a las estaciones terrestres</li> <li>4. Demostración de un sistema de comunicaciones en la banda C</li> </ol>

#### **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	<a href="https://kitsat.net/kitsune">https://kitsat.net/kitsune</a>

Información suplementaria	Lanzado por el cohete Antares el 20 de febrero de 2022 y transportado a la EEI por el vehículo espacial Cygnus NG-17  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
---------------------------	---

## AOBA VELOX-IV

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-003J
Nombre del objeto espacial	AOBA VELOX-IV
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de enero de 2019 a las 00.50.20 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94,6 minutos
Inclinación	97,2 grados
Apogeo	507,7 kilómetros
Perigeo	488,8 kilómetros
Función general del objeto espacial	El principal objetivo de esta misión es la demostración tecnológica de la captación de imágenes del resplandor de la Tierra en órbita terrestre baja mediante una cámara de luminosidad baja y un propulsor de plasma pulsado con fines de observación del resplandor del horizonte lunar durante una futura misión en la Luna

### 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	<a href="https://kitsat.net/av4">https://kitsat.net/av4</a>
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4 (Epsilon-4)
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es JAXA

## OPUSAT-II

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067SG
Nombre del objeto espacial	OPUSAT-II
Estado de registro	Japón
Documento de registro	<a href="#">ST/SG/SER.E/1011</a>
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos de América
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	14 de marzo de 2021 a las 11.20.10 horas UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,90 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	419 kilómetros
Perigeo	414 kilómetros
Función general del objeto espacial	Las funciones generales del objeto espacial son control de la actitud, comunicación y despliegue
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	15 de abril de 2022 a las 00.00.00 horas UTC

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Centro de investigaciones sobre sistemas de naves espaciales pequeñas de la Universidad de la Prefectura de Osaka
Sitio web	<a href="http://www.ssrc.aero.osakafu-u.ac.jp/activity/opusat-ii-project">www.ssrc.aero.osakafu-u.ac.jp/activity/opusat-ii-project</a>
Información suplementaria	El objeto espacial fue lanzado por Antares el 20 de febrero de 2021 UTC y transportado a la EEI por Cygnus  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

## WARP-01

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067SA
Nombre del objeto espacial	WARP-01
Estado de registro	Japón

Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos de América
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	14 de marzo de 2021 a las 11.50.00 horas UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,8 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	425,0 kilómetros
Perigeo	417,5 kilómetros
Función general del objeto espacial	Demostrar nuevos componentes del bus del satélite Llevar al espacio placas conmemorativas de bodas Reunir imágenes de la Tierra y el espacio Estudiar el nivel de radiación en el espacio Estudiar el medio radioeléctrico en el espacio
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	1 de mayo de 2022 a las 03.25.00 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 ser operativo	29 de abril de 2022 a las 21.41.02 horas UTC
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	No activo WARP-01 reingresó en la atmósfera, donde se destruyó por combustión
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	WARPSPACE Inc., Universidad de Tsukuba
Sitio web	<a href="https://warpspace.jp">https://warpspace.jp</a>
Vehículo de lanzamiento	Antares 230+
Información suplementaria	El WARP-01 fue lanzado por el cohete Antares 230+ el 20 de febrero de 2021 UTC y transportado a la EEI por Cygnus CRS NG-15 (mejorado) 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

## OrigamiSat-1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-003B
Nombre del objeto espacial	OrigamiSat-1
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de enero de 2019 a las 00.50.20 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (prefectura de Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94 minutos
Inclinación	97,4 grados
Apogeo	529 kilómetros
Perigeo	492 kilómetros
Función general del objeto espacial	OrigamiSat-1 es un CubeSat de tres unidades (3U) japonés de demostración de tecnología de comunicación de radioaficionado de alta velocidad y estructuras de membranas desplegables. Al término de la misión de despliegue de la membrana, esta se separará del satélite
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	30 de abril de 2022 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 Tokio (Japón)
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4 (Epsilon-4)

## AQT-D

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067QW
Nombre del objeto espacial	AQT-D
Estado de registro	Japón
Documento de registro	<a href="#">ST/SG/SER.E/1011</a>
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	20 de noviembre de 2019 UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)

<b>Parámetros orbitales básicos</b>	
Período nodal	88,0 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	181,4 kilómetros
Perigeo	171,2 kilómetros
Función general del objeto espacial	AQT-D es un CubeSat de tamaño 3U. AQT-D tiene un sistema de propulsión de base acuosa, una cámara de luz visible y un dispositivo de almacenamiento y retransmisión
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	21 de abril de 2022 a las 00.00.00 horas UTC

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

<b>Cambio de la situación de las operaciones</b>	
Fecha en que el objeto espacial dejó de ser operativo	21 de abril de 2022 a las 00.00.00 horas UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Tokio
Vehículo de lanzamiento	H-II B Núm. 8
Información suplementaria	Lanzado por HTV8 (H-II B Núm. 8) el 25 de septiembre de 2019 y transportado a la EEI  Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y la Agencia Japonesa de Exploración Aeroespacial (JAXA)  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

## Anexo II

### Datos de registro de los vehículos de lanzamiento lanzados por el Japón\*

#### Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 43, etapa superior

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2020-089B
Nombre del objeto espacial	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 43, etapa superior
Estado de registro	Japón
Documento de registro	<a href="#">ST/SG/SER.E/1011</a>
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	29 de noviembre de 2020 UTC; Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	621 minutos
Inclinación	28,5 grados
Apogeo	35.262 kilómetros
Perigeo	200 kilómetros
Función general del objeto espacial	El objeto espacial es la etapa superior gastada del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 43
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	12 de junio de 2021 UTC

#### Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 44

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-096B
Nombre del objeto espacial	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 44
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	26 de octubre de 2021 a las 02.19.37 horas UTC; Centro Espacial de Tanegashima

\* 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.

<b>Parámetros orbitales básicos</b>	
Período nodal	627 minutos
Inclinación	31,88 grados
Apogeo	35.558 kilómetros
Perigeo	196 kilómetros
Función general del objeto espacial	El vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 44, se utilizó para lanzar el satélite de posicionamiento japonés QZS-1R y ponerlo en órbita alrededor 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. 44
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

**Cuerpo de cohete (fase posterior a la aceleración) del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102K
Nombre del objeto espacial	Cuerpo de cohete (fase posterior a la aceleración) del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55.16 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (Kagoshima, Japón)
<b>Parámetros orbitales básicos</b>	
Período nodal	96 minutos
Inclinación	97,61 grados
Apogeo	571 kilómetros
Perigeo	547 kilómetros
Función general del objeto espacial	Este objeto espacial es el cuerpo de cohete gastado del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5. Las partes del vehículo de lanzamiento que se pusieron en órbita constan de una tercera fase y una fase posterior a la aceleración. Este objeto guarda relación con 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	Agencia Japonesa de Exploración Aeroespacial (JAXA)
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es JAXA. La fase posterior a la aceleración está diseñada para liberar presión almacenada en la pasivación y se estima que el 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

### **Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 45**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-128B
Nombre del objeto espacial	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 45
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	22 de diciembre de 2021 a las 15.32.00 horas UTC; Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.234 minutos
Inclinación	30,01 grados
Apogeo	63.276 kilómetros
Perigeo	189 kilómetros
Función general del objeto espacial	El vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 45, se utilizó para lanzar el satélite de comunicaciones Inmarsat-6 F1 del Reino Unido de Gran Bretaña e Irlanda del Norte y ponerlo en órbita alrededor de la Tierra
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	9 de febrero de 2022 a las 23.20.00 horas UTC

#### **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. 45

Información suplementaria La entidad responsable del lanzamiento es Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

### **Cuerpo de cohete (tercera fase) del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5**

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102L
Nombre del objeto espacial	Cuerpo de cohete (tercera fase) del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55.16 horas UTC; Centro Espacial Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92 minutos
Inclinación	97,70 grados
Apogeo	564 kilómetros
Perigeo	222 kilómetros
Función general del objeto espacial	Este objeto espacial es el cuerpo de cohete gastado del vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5. Las partes del vehículo de lanzamiento que se pusieron en órbita constan de una tercera fase y una fase posterior a la aceleración. Este objeto guarda relación con la tercera fase.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	20 de enero de 2022 UTC

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Agencia Japonesa de Exploración Aeroespacial (JAXA)
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es 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. 5