

**Секретариат**

Distr.: General  
30 September 2022  
Russian  
Original: English

---

## **Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

### **Вербальная нота Постоянного представительства Японии при Организации Объединенных Наций (Вена) от 17 августа 2022 года на имя Генерального секретаря**

Постоянное представительство Японии при Организации Объединенных Наций (Вена) в соответствии со статьей IV Конвенции о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство (резолюция [3235 \(XXIX\)](#) Генеральной Ассамблеи, приложение), имеет честь препроводить информацию о новых и ранее зарегистрированных объектах, запущенных в космическое пространство (см. приложения I и II)<sup>1</sup>.

---

<sup>1</sup> Данные о космических объектах, указанных в приложениях, были внесены в Реестр объектов, запускаемых в космическое пространство, 8 сентября 2022 года.



## Приложение I

### Регистрационные данные о спутниках, запущенных Японией\*

#### ELSA-d Client

#### Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-022AQ
Название космического объекта	ELSA-d Client
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Казахстан, Российская Федерация
Дата и территория или место запуска	22 марта 2021 года 06:07:12,83 UTC; (космодром Байконур), Тюратам, Казахстан
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95,64 мин.
Наклонение	97,55 град.
Апогей	557 км
Перигей	530 км
Общее назначение космического объекта	Программа ELSA («Услуги Astroscale при окончании срока эксплуатации») предусматривает оказание операторам спутников услуг по возвращению космических аппаратов. ELSA-d (демонстрационная миссия) — первая миссия для демонстрации базовых технологий, необходимых для стыковки с космическим мусором и его удаления. ELSA-d состоит из двух космических аппаратов: обслуживающего спутника (массой приблизительно 175 кг) и спутника-цели (массой приблизительно 17 кг), состыкованных друг с другом. Обслуживающий спутник разработан для безопасного удаления объектов космического мусора с орбиты и оснащен средствами сближения и механизмом магнитного захвата. Спутник-цель представляет собой макет объекта космического мусора, снабженный ферромагнитной пластиной для обеспечения стыковки. Настоящим регистрируется спутник-цель, который был впервые отстыкован от обслуживающего спутника на короткий период времени 25 августа 2021 года.

\* Информация была представлена по форме, разработанной в соответствии с резолюцией [62/101](#) Генеральной Ассамблеи, и переформатирована Секретариатом.

### Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Astroscale Japan, Inc.
Сайт	<a href="https://astroscale.com/elsa-d">https://astroscale.com/elsa-d</a>
Средство выведения	Ракета-носитель «Союз-2.1а» с разгонным блоком «Фрегат» (запуск спутника CAS500-1 наряду с малыми спутниками и кубсатами)
Прочая информация	<p>Настоящим регистрируется спутник-цель, впервые отстыкованный от обслуживающего спутника 25 августа 2021 года в 15:00:50 UTC.</p> <p>В графе «Основные параметры орбиты» указано положение на момент отделения от обслуживающего спутника ELSA-d. Начальные параметры при запуске: период обращения — 95,58 мин., наклонение — 97,56 град., апогей — 559 км, перигей — 534 км.</p> <p>Для обслуживающего спутника ELSA-d и спутника-цели ELSA-d в соответствии с Законом Соединенного Королевства 1986 года о космическом пространстве выпущены отдельные лицензии на выполнение полетных операций; согласно положениям Закона, управление обоими аппаратами производится из Соединенного Королевства.</p>

### SPATIUM-I

#### Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067PN
Название космического объекта	SPATIUM-I
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	<a href="https://www.unoosa.org/oosa/en/ourwork/sharing/objects/STSGSERE966.html">ST/SG/SER.E/966</a>
Дата и территория или место запуска	6 октября 2018 года UTC; Международная космическая станция (МКС)
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,4 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	393 км
Перигей	388 км

Общее назначение космического объекта	Демонстрационные испытания бортовых атомных часов в формате чипа (CSAC) и передача сигналов с расширенным спектром с использованием CSAC в качестве источника времени  Временная синхронизация нескольких наземных станций  Снятие показаний фаз несущей волны от одного спутника
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	23 сентября 2021 года UTC
<b>Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство</b>	
Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	21 сентября 2021 года, 16:20 UTC
Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю, Япония
Сайт	<a href="http://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>
Прочая информация	Запущен 23 сентября 2018 года на ракетеносителе Н-ПВ и доставлен на МКС кораблем HTV-7.  Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения

## Uguisu

### Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067QF
Название космического объекта	Uguisu
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	<a href="http://ST/SG/SER.E/966">ST/SG/SER.E/966</a>
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты Америки
Дата и территория или место запуска	17 июня 2019 года UTC; Международная космическая станция (МКС)
Основные параметры орбиты	
Период обращения	91,1 мин.
Наклонение	51,6 град.

Апогей	416 км
Перигей	415 км
Общее назначение космического объекта	Передача коротких сообщений непрерывно работающим радиомаяком, наблюдение Земли модулем с камерой, измерения геомагнитного поля, стабилизация положения, демонстрация функционирования на орбите модуля LoRa и сложного программируемого логического устройства
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	7 октября 2021 года UTC

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	6 октября 2021 года, 05:17 UTC
Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю, Япония
Сайт	<a href="https://birds3.birds-project.com">https://birds3.birds-project.com</a>
Прочая информация	Запущен 17 апреля 2019 года на ракете Antares и доставлен на МКС кораблем Cygnus NG-11  Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения

## DRUMS

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102G
Название космического объекта	DRUMS
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95,85 мин.
Наклонение	97,57 град.
Апогей	573 км
Перигей	547 км

Общее назначение космического объекта	Демонстрация технологии удаления мусора на орбите путем отсоединения небольшой мишени, сближения с ней и имитации захвата
---------------------------------------	---

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Kawasaki Heavy Industries
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5 (Epsilon-5)
Прочая информация	Запускающая организация: Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)

**RAISE-2 (спутник Rapid-2 для демонстрационных испытаний инновационного оборудования)**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102C
Название космического объекта	RAISE-2 (спутник Rapid-2 для демонстрационных испытаний инновационного оборудования)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,0 мин.
Наклонение	97,6 град.
Апогей	561,7 км
Перигей	561,7 км
Общее назначение космического объекта	RAISE-2 — спутник для демонстрации технологий, оснащенный шестью экспериментальными компонентами, которые были предоставлены частными компаниями, университетами и исследовательскими учреждениями. Цель демонстрационных испытаний — получение различных данных нового типа в космическом пространстве.

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Владелец: Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА) Оператор: Mitsubishi Electric Corporation (MELCO)
Сайт	<a href="http://www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin02.html">www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin02.html</a>
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5 (Epsilon-5)
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

**Z-Sat**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102E
Название космического объекта	Z-Sat
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95,9 мин.
Наклонение	97,6 град.
Апогей	560±20 км
Перигей	560±20 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение Земли

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5 (Epsilon-5)
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

**ASTERISC**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102A
--	-----------

Название космического объекта	ASTERISC
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,01 мин.
Наклонение	97,57 град.
Апогей	576 км
Перигей	559 км
Общее назначение космического объекта	Спутник ведет наблюдение за космической пылью и космическим мусором с использованием пленочного датчика пыли

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт префектуры Тиба
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

## **HIBARI**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102F
Название космического объекта	HIBARI
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96 мин.
Наклонение	97,6 град.
Апогей	571 км
Перигей	543 км
Общее назначение космического объекта	Демонстрация технологий: управление ориентацией посредством изменения геометрии, ультрафиолетовая камера, система астроориентации и т. д.



**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Лаборатория космических систем, Токийский технологический институт
Сайт	<a href="http://lss.mes.titech.ac.jp/hibari_index">http://lss.mes.titech.ac.jp/hibari_index</a>
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

**TeikyoSat-4**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102B
Название космического объекта	TeikyoSat-4
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95,98 мин.
Наклонение	97,56 град.
Апогей	574 км
Перигей	558 км
Общее назначение космического объекта	Демонстрационные испытания системы шин спутника, способной проводить эксперименты по использованию космической среды  Демонстрационные испытания высокоскоростной связи в радиоловительском диапазоне  Демонстрационные испытания электроэнергетической системы, выполненной по новой технологии  Демонстрационные испытания системы спуска с орбиты после выполнения всех задач полета

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Университет Тэйкио
Сайт	<a href="https://spacesystemsociety.jimdofree.com/projects/teikyosat-project/teikyosat-4-info">https://spacesystemsociety.jimdofree.com/projects/teikyosat-project/teikyosat-4-info</a>
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

## ARICA

### Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102J
Название космического объекта	ARICA
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	90 мин.
Наклонение	97,60 град.
Апогей	556,65 км
Перигей	556,65 км
Общее назначение космического объекта	Демонстрационные испытания системы оповещения в режиме реального времени о транзитных астрофизических явлениях с использованием сетей коммерческой спутниковой связи

### Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Университет Аояма Гакуин
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАККА ARICA отделился от аппаратов миссии «Демонстрация инновационных спутниковых технологий-2» 9 ноября 2021 года в 02:06:31 UTC.

## KOSEN-1

### Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102H
Название космического объекта	KOSEN-1
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония

<b>Основные параметры орбиты</b>	
Период обращения	96 мин.
Наклонение	97,6 град.
Апогей	560 км
Перигей	560 км
Общее назначение космического объекта	<p>Спутник KOSEN-1 проведет демонстрацию трех новых космических технологий для платформы CubeSat:</p> <p>а) функционирования двухмассового маховика; б) использования бортового компьютера на основе вычислительного модуля Raspberry Pi CM1;</p> <p>с) развертывания полуволновой антенны длиной 6,6 м.</p> <p>Помимо этого, KOSEN-1 будет вести наблюдения за декаметровым радиоизлучением Юпитера для исследования его лучевой структуры.</p>

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Национальный технологический институт, Колледж в Коти
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

**JCSAT-6**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1999-006A
Название космического объекта	JCSAT-6
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	<a href="#">ST/SG/SER.E/371</a>
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты Америки
Дата и территория или место запуска	16 февраля 1999 года, 01:45 UTC; мыс Канаверал, Флорида, Соединенные Штаты Америки
<b>Основные параметры орбиты</b>	
Период обращения	1 457 мин.
Наклонение	5,816 град.
Апогей	36 306,2 км
Перигей	36 114,7 км
Общее назначение космического объекта	Национальная связь и национальное вещание

Дата схода с орбиты/ возвращения в атмосферу/ спуска с орбиты 29 ноября 2021 года, 12:01 UTC

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	10 декабря 2021 года, 01:47 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	9 декабря 2021 года, 22:29 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Выполнено отключение всех систем Выработка топлива прошла в нормальном режиме Операция по разрядке батареи прошла в нормальном режиме

Основные параметры орбиты

Положение на геостационарной орбите	136 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Atlas IIAS
Прочая информация	Запускающая организация — Lockheed Martin Commercial Launch Services, Inc.

**QZS 1R**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-096A
Название космического объекта	QZS 1R
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	26 октября 2021 года, 02:19:37 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония

Основные параметры орбиты

Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	34–42 град.
Апогей	39 050 км
Перигей	32 550 км

Общее назначение космического объекта	Навигационный спутник QZS 1R войдет в состав квазизенитной спутниковой системы (КЗСС) и будет предоставлять услуги координатно-временного и навигационного обеспечения. QZS 1R заменит первый спутник (QZS 1) КЗСС, ресурс которого уже выработан. В 2024 году планируется включить в состав КЗСС еще три спутника.
---------------------------------------	---

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Владелец: Аппарат правительства Японии Оператор: Quasi-Zenith Satellite System Service, Inc.
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 44
Прочая информация	QZS 1R был запущен компанией Mitsubishi Heavy Industries

## G-Satellite2

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067SN
Название космического объекта	G-Satellite2
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты Америки
Дата и территория или место запуска	22 июня 2021 года 12:30:15 UTC; Международная космическая станция (МКС)
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,80 мин.
Наклонение	51,62 град.
Апогей	414 км
Перигей	409 км
Общее назначение космического объекта	Вывод в космос человеческих фигурок и отображение посланий  Фотографирование фигурок, видов космоса, Земли и жизнерадостных посланий

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Токийский университет
Средство выведения	Falcon 9
Прочая информация	Спутник запущен 4 июня 2021 года UTC на ракете Falcon 9 и доставлен на МКС кораблем Dragon (SpX-22). Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения

**JCSAT-12**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2009-044A
Название космического объекта	JCSAT-12
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	<a href="#">ST/SG/SER.E/600</a>
Другие запускающие государства	Франция
Дата и территория или место запуска	21 августа 2009 года, 22:09 UTC; Куру, Французская Гвиана
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,03 град.
Апогей	35 799,5 км
Перигей	35 791,8 км
Общее назначение космического объекта	Спутниковая связь и вещание

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Основные параметры орбиты	
Положение на геостационарной орбите	132 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Ariane 5 ECA
Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace.

**StriX-β****Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2022-020A
Название космического объекта	StriX-β
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Новая Зеландия, Соединенные Штаты Америки
Дата и территория или место запуска	28 февраля 2022 года, 20:37:24; полуостров Махия, Новая Зеландия
<b>Основные параметры орбиты</b>	
Период обращения	96 мин.
Наклонение	97,631 град.
Апогей	561 км
Перигей	561 км
Общее назначение космического объекта	StriX-β — второй спутник с радиолокатором с синтезированной апертурой (РСА), сконструированный компанией Synspective, Inc. для испытания технологии съемки с РСА (дистанционного зондирования), в том числе для проверки функционирования связи «Земля-спутник» и «спутник-Земля» и уровня сигнала антенны

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Synspective, Inc.
Сайт	<a href="https://synspective.com">https://synspective.com</a>
Средство выведения	Electron, запуск № 24
Прочая информация	Запущен компанией Rocket Lab 28 октября 2022 года

**INI-SAT****Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067TJ
Название космического объекта	INI-SAT
Государство регистрации	Япония

Дата и территория или место запуска	24 марта 2022 года, 09:00:00 UTC; Международная космическая станция (МКС)
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,8 мин.
Наклонение	51,64 град.
Апогей	429,8 км
Перигей	418,8 км
Общее назначение космического объекта	ИИ-SAT оснащен ультравысокочастотным (УВЧ) приемником для приема данных с наземных станций, сверхвысокочастотным передатчиком (СВЧ) для передачи данных на Землю и приемником автоматической идентификационной системы (АИС) для выполнения задач полета.
<b>Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство</b>	
Владелец или оператор космического объекта	ИИ Corporation
Прочая информация	Запущен 19 февраля 2022 года UTC на ракете-носителе Antares и доставлен на МКС кораблем NG-17.

## KITSUNE

### Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067TK
Название космического объекта	KITSUNE
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	24 марта 2022 года, 11:50 UTC; Международная космическая станция (МКС)
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,9 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	421 км
Перигей	425 км



Общее назначение космического объекта	<ol style="list-style-type: none"> <li>1. Наблюдение Земли и получение цветных изображений с разрешением 5 метров</li> <li>2. Измерения полного электронного содержания ионосферы</li> <li>3. Промежуточное накопление и передача данных с удаленных датчиков от наземных терминалов на наземную станцию</li> <li>4. Демонстрационные испытания системы связи С-диапазона</li> </ol>
---------------------------------------	--

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю, Япония
Сайт	<a href="https://kitsat.net/kitsune">https://kitsat.net/kitsune</a>
Прочая информация	<p>Запущен 20 февраля 2022 года на ракете Antares и доставлен на МКС кораблем Cygnus NG-17</p> <p>Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения</p>

**АОВА VELOX-IV**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2019-003J
Название космического объекта	АОВА VELOX-IV
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	18 января 2019 года, 00:50:20 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94,6 мин.
Наклонение	97,2 град.
Апогей	507,7 км
Перигей	488,8 км
Общее назначение космического объекта	Основная цель миссии — демонстрация технологии съемки свечения Земли с низкой околоземной орбиты с использованием высокочувствительной камеры и импульсного плазменного двигателя малой тяги с расчетом на дальнейшие наблюдения за свечением лунного горизонта в ходе будущей лунной миссии.

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю, Япония
Сайт	<a href="https://kitsat.net/av4">https://kitsat.net/av4</a>
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4 (Epsilon-4)
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

**OPUSAT-II**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067SG
Название космического объекта	<b>OPUSAT-II</b>
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	<a href="https://www.unoosa.org/oosa/en/ourwork/ourworkareas/registration/STSGSERE1011.html">ST/SG/SER.E/1011</a>
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты Америки
Дата и территория или место запуска	14 марта 2021 года 11:20:10 UTC; Международная космическая станция (МКС)
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,90 мин.
Наклонение	51,64 град.
Апогей	419 км
Перигей	414 км
Общее назначение космического объекта	Управление ориентацией, связь и развертывание
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	15 апреля 2022 года, 00:00:00 UTC

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Центр разработки систем малых космических аппаратов Университета префектуры Осака
Сайт	<a href="http://www.sssrc.aero.osakafu-u.ac.jp/activity/opusat-ii-project">www.sssrc.aero.osakafu-u.ac.jp/activity/opusat-ii-project</a>
Прочая информация	Космический объект был запущен 20 февраля 2021 года UTC на ракете Antares и доставлен на МКС кораблем Cygnus.  Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения

**WARP-01****Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067SA
Название космического объекта	WARP-01
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты Америки
Дата и территория или место запуска	14 марта 2021 года, 11:50:00 UTC; Международная космическая станция (МКС)
<b>Основные параметры орбиты</b>	
Период обращения	92,8 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	425,0 км
Перигей	417,5 км
Общее назначение космического объекта	Демонстрационные испытания новых компонентов шины спутника  Отправка в космос памятных свадебных табличек  Съемка Земли и космического пространства  Исследование радиационных условий в космосе  Исследование радиоусловий в космосе
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	1 мая 2022 года, 03:25:00 UTC

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

<b>Изменение статуса операций</b>	
Дата прекращения функционирования космического объекта	29 апреля 2022 года, 21:41:02 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Неактивен WARP-01 был возвращен в атмосферу и полностью сгорел
Владелец или оператор космического объекта	WARPSPACE Inc., Университет Цукубы
Сайт	<a href="https://warpspace.jp">https://warpspace.jp</a>
Средство выведения	Antares 230+

Прочая информация	<p>WARP-01 был запущен 20 февраля 2021 года UTC ракетой Antares 230+ и доставлен на МКС кораблем Cygnus CRS NG-15 (улучшенного типа)</p> <p>Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения</p>
-------------------	--

## OrigamiSat-1

### Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2019-003В
Название космического объекта	OrigamiSat-1
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	18 января 2019 года, 00:50:20 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94 мин.
Наклонение	97,4 град.
Апогей	529 км
Перигей	492 км
Общее назначение космического объекта	OrigamiSat-1 — японский кубсат класса 3U, предназначенный для демонстрации технологий высокоскоростной любительской радиосвязи и разворачиваемой мембранной конструкции. После завершения разворачивания мембрана отделится от спутника
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	30 апреля 2022 года UTC

### Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Токийский технологический институт, Япония
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4 (Epsilon-4)

## AQT-D

### Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067QW
--	------------

Название космического объекта	AQT-D
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	<a href="#">ST/SG/SER.E/1011</a>
Дата и территория или место запуска	20 ноября 2019 года UTC; Международная космическая станция (МКС)
<b>Основные параметры орбиты</b>	
Период обращения	88,0 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	181,4 км
Перигей	171,2 км
Общее назначение космического объекта	AQT-D представляет собой кубсат класса 3U. Оснащен двигательной установкой, работающей на воде, камерой для съемки в видимой части спектра и устройством для передачи данных с промежуточным хранением
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	21 апреля 2022 года, 00:00:00 UTC
<b>Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство</b>	
<b>Изменение статуса операций</b>	
Дата прекращения функционирования космического объекта	21 апреля 2022 года, 00:00:00 UTC
Владелец или оператор космического объекта	Токийский университет
Средство выведения	Н-II В, запуск № 8
Прочая информация	Запущен на транспортном корабле НТВ 8 (Н-II В, запуск № 8) 25 сентября 2019 года и доставлен на МКС  Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)  Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения

## Приложение II

### Регистрационные данные о ракетах-носителях, запущенных Японией\*

#### Верхняя ступень ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 43

##### Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2020-089В
Название космического объекта	Верхняя ступень ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 43
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	<a href="#">ST/SG/SER.E/1011</a>
Дата и территория или место запуска	29 ноября 2020 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	621 мин.
Наклонение	28,5 град.
Апогей	35 262 км
Перигей	200 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является отработавшая верхняя ступень ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 43
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	12 июня 2021 года UTC

#### Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 44

##### Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-096В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 44
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	26 октября 2021 года, 02:19:37 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония

\* Информация была представлена по форме, разработанной в соответствии с резолюцией [62/101](#) Генеральной Ассамблеи, и переформатирована Секретариатом.

<b>Основные параметры орбиты</b>	
Период обращения	627 мин.
Наклонение	31,88 град.
Апогей	35 558 км
Перигей	196 км
Общее назначение космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА (пуск № 44) использовалась для запуска японского навигационного спутника QZS 1R на орбиту вокруг Земли

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 44
Прочая информация	Запускающая организация — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

**Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5, корпус ракеты (четвертая ступень)**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102K
Название космического объекта	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5, корпус ракеты (четвертая ступень)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
<b>Основные параметры орбиты</b>	
Период обращения	96 мин.
Наклонение	97,61 град.
Апогей	571 км
Перигей	547 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработавшей ступени ракеты-носителя Epsilon, пуск № 5. На орбиту были выведены третья и четвертая ступени ракеты-носителя. Данный объект относится к четвертой ступени

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА. Конструкция четвертой ступени предусматривает стравливание запаса давления после пассивации; предполагается, что сход объекта с орбиты произойдет в течение 25 лет  Основные параметры орбиты приводятся на момент потери связи с четвертой ступенью

**Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 45**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-128В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 45
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	22 декабря 2021 года 15:32:00 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 234 мин.
Наклонение	30,01 град.
Апогей	63 276 км
Перигей	189 км
Общее назначение космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА (пуск № 45) использовалась для запуска спутника связи Inmarsat-6 F1 Соединенного Королевства Великобритании и Северной Ирландии на орбиту вокруг Земли
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	9 февраля 2022 года, 23:20:00 UTC

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 45
Прочая информация	Запускающая организация — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.



## Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5, корпус ракеты (третья ступень)

### Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102L
Название космического объекта	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5, корпус ракеты (третья ступень)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92 мин.
Наклонение	97,70 град.
Апогей	564 км
Перигей	222 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработавшей ступени ракеты-носителя Epsilon, пуск № 5. На орбиту были выведены третья и четвертая ступени ракеты-носителя. Данный объект относится к третьей ступени
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	20 января 2022 года UTC

### Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА. Корпус ракеты (третья ступень) по завершении сжигания топлива (ракета работает на твердом топливе) не имеет запаса энергии; предполагается, что его сход с орбиты произойдет в течение 25 лет.  Основные параметры орбиты приводятся на момент отделения третьей ступени от ракеты-носителя Epsilon, пуск № 5.