

**Секретариат**

Distr.: General
19 February 2021
Russian
Original: English

**Комитет по использованию космического
пространства в мирных целях****Информация, представляемая в соответствии
с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых
в космическое пространство****Вербальная нота Постоянного представительства Японии
при Организации Объединенных Наций (Вена) от 14 января
2021 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. приложение)¹.

¹ Данные о космических объектах, указанных в приложении, были внесены в Реестр объектов, запускаемых в космическое пространство, 28 января 2021 года.



Приложение

Регистрационные данные о космических объектах, запущенных Японией*

SEDA-AP (оборудование для сбора данных о космической среде — прикрепляемая полезная нагрузка)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067PU
Название космического объекта	SEDA-AP (оборудование для сбора данных о космической среде — прикрепляемая полезная нагрузка)
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты Америки
Дата и территория или место запуска	15 июля 2009 года UTC; Космический центр им. Кеннеди Национального управления по аэронавтике и исследованию космического пространства, Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,66 мин.
Наклонение	51,64 град.
Апогей	408,0 км
Перигей	402,0 км
Общее назначение космического объекта	Полезная нагрузка представляет собой комплекс оборудования для наблюдений за космической средой, размещенный на Международной космической станции (МКС).

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	20 декабря 2018 года, 22:49 UTC
Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)
Средство выведения	STS-127 (Endeavour)
Прочая информация	Комплекс SEDA-AP был отделен от МКС 20 декабря 2018 года в 22:49 UTC

* Информация была представлена по форме, разработанной в соответствии с резолюцией 62/101 Генеральной Ассамблеи, и переформатирована Секретариатом.

SEDA-AP не имеет батареи; предполагается, что его сход с орбиты произойдет в течение 25 лет

Haogoto

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1990-007B
Название космического объекта	Haogoto
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	24 января 1990 года UTC; Кагосимский космический центр Института космических исследований и астронавтики (ИСАС), Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Демонстрация технологий для исследования Луны

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	18 марта 1990 года
Владелец или оператор космического объекта	ИСАС
Средство выведения	Ракета-носитель M-3SII, пуск № 5
Небесное тело, по орбите вокруг которого движется космический объект	Луна
Прочая информация	Haogoto был отделен от спутника-носителя Hiten (Muses-A) и переведен на лунную орбиту 18 марта 1990 года UTC

Minerva-II-1A

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

Название космического объекта	Minerva-II-1A
Национальное обозначение/регистрационный номер	2014-076A-A
Государство регистрации	Япония

Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Minerva-II-1A — ровер, спущенный на поверхность астероида Рюгу и передвигавшийся по ней с помощью «прыжкового» механизма

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	9 ноября 2019 года, 10:00:01 UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26
Небесное тело	Рюгу
Прочая информация	Ровер Minerva-II-1A крепился к космическому зонду для исследований астероидов «Хаябуса-2», запуск которого был произведен 3 декабря 2014 года с помощью ракеты-носителя Н-ПА. «Хаябуса-2» доставил ровер к астероиду Рюгу, где тот был введен в действие 21 сентября 2018 года в 04:05 UTC

Minerva-II-1B

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

Название космического объекта	Minerva-II-1B
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2014-076A-B
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-

Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Minerva-II-1B — ровер, спущенный на поверхность астероида Рюгу и передвигавшийся по ней с помощью «прыжкового» механизма.

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

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	9 ноября 2019 года, 10:00:01 UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26
Небесное тело	Рюгу
Прочая информация	Ровер Minerva-II-1B крепился к космическому зонду для исследований астероидов «Хаябуса-2», запуск которого был произведен 3 декабря 2014 года с помощью ракеты-носителя Н-ПА. «Хаябуса-2» доставил ровер к астероиду Рюгу, где тот был введен в действие 21 сентября 2018 года в 04:05 UTC.

ОМЕ-С1

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

Название космического объекта	ОМЕ-С1
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2014-076А-С
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	ОМЕ-С1 — защитный кожух для роверов Minerva-II-1А и Minerva-II-1В.

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

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	21 сентября 2018 года, 04:05 UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26
Небесное тело	Рюгу
Прочая информация	ОМЕ-С1 крепился к космическому зонду для исследований астероидов «Хаябуса-2», запуск которого был произведен 3 декабря 2014 года с помощью ракеты-носителя Н-ПА. ОМЕ-С1 был доставлен «Хаябусой-2» к астероиду Рюгу и введен в действие 21 сентября 2018 года в 04:05 UTC.

ТМ-В

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

Название космического объекта	ТМ-В
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2014-076A-D
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	ТМ-В представляет собой маркер-целеназначатель для посадки «Хаябусы-2».

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

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	25 октября 2018 года UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	www.hayabusa2.jaxa.jp/en

Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26
Небесное тело	Рюгу
Прочая информация	Маркер ТМ-В крепился к космическому зонду для исследований астероидов «Хаябуса-2», запуск которого был произведен 3 декабря 2014 года с помощью ракеты-носителя Н-ПА. Маркер был доставлен «Хаябусой-2» к астероиду Рюгу и введен в действие 25 октября 2018 года в 02:37 UTC

DCAM3

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

Название космического объекта	DCAM3
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2014-076A-G
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	DCAM3 — это разворачиваемая камера, предназначенная для наблюдения за операциями «Хаябусы-2»

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	5 апреля 2019 года, 07:22 UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26
Небесное тело	Рюгу
Прочая информация	Камера DCAM3 крепилась к космическому зонду для исследований астероидов «Хаябуса-2», запуск которого был произведен 3 декабря 2014 года с помощью ракеты-носителя Н-ПА. Камера была доставлена «Хаябусой-2» к

астероиду Рюгу и введена в действие
5 апреля 2019 года в 02:14 UTC.

ТМ-А

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

Название космического объекта	ТМ-А
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2014-076А-Н
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	ТМ-А представляет собой маркер-целе- указатель для посадки «Хаябусы-2»

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирова- ния космического объекта	30 мая 2019 года UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26
Небесное тело	Рюгу
Прочая информация	Маркер ТМ-А крепился к космическому зонду для исследований астероидов «Хаябуса-2», запуск которого был про- изведен 3 декабря 2014 года с помощью ракеты-носителя Н-ПА. Маркер был до- ставлен «Хаябусой-2» к астероиду Рюгу и введен в действие 30 мая 2019 года в 02:18 UTC.

ТМ-Е

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

Название космического объекта	ТМ-Е
-------------------------------	------

Национальное обозначение/ регистрационный номер	2014-076A-K
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	ТМ-Е представляет собой маркер-целе- указатель для посадки «Хаябусы-2»

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирова- ния космического объекта	23 сентября 2019 года UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26
Небесное тело	Рюгу
Прочая информация	Маркер ТМ-Е крепился к космическому зонду для исследований астероидов «Хаябуса-2», запуск которого был про- изведен 3 декабря 2014 года с помощью ракеты-носителя Н-ПА. Маркер был до- ставлен «Хаябусой-2» к астероиду Рюгу и введен в действие 16 сентября 2019 года в 16:17 UTC

ТМ-С

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

Название космического объекта	ТМ-С
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2014-076A-L
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	

Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	ТМ-С представляет собой маркер-целеуказатель для посадки «Хаябусы-2»

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

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	23 сентября 2019 года UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26
Небесное тело	Рюгу
Прочая информация	Маркер ТМ-С крепился к космическому зонду для исследований астероидов «Хаябуса-2», запуск которого был произведен 3 декабря 2014 года с помощью ракеты-носителя Н-ПА. Маркер был доставлен «Хаябусой-2» к астероиду Рюгу и введен в действие 16 сентября 2019 года в 16:24 UTC.

ОМЕ-С2

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

Название космического объекта	ОМЕ-С2
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2014-076А-N
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	ОМЕ-С2 — это защитный кожух для ровера Minerva-II-2

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

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	2 октября 2019 года, 15:57 UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26
Небесное тело	Рюгу
Прочая информация	Кожух ОМЕ-С2 крепился к космическому зонду для исследований астероидов «Хаябуса-2», запуск которого был произведен 3 декабря 2014 года с помощью ракеты-носителя Н-ПА. Кожух был доставлен «Хаябусой-2» к астероиду Рюгу и введен в действие 2 октября 2019 года в 15:57 UTC

Minerva-II-2

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

Название космического объекта	Minerva-II-2
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2014-074A-M
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Научные наблюдения и проведение на поверхности астероида в условиях микрогравитации технических демонстрационных испытаний прыжкового механизма для исследовательского робота.

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

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	9 ноября 2019 года, 03:03:35 UTC
--	----------------------------------

Владелец или оператор космического объекта	Университет Тохоку
Сайт	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26
Небесное тело	Рюгу
Прочая информация	Ровер Minerva-II-2 крепился к космическому зонду для исследований астероидов «Хаябуса-2», запуск которого был произведен 3 декабря 2014 года с помощью ракеты-носителя Н-ПА. «Хаябуса-2» доставил ровер к астероиду Рюгу, где тот был введен в действие 2 октября 2019 года в 15:57 UTC

Экспериментальный спутник для работы на сверхнизких орбитах (SLATS) «Цубамэ»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-082B
Название космического объекта	Экспериментальный спутник для работы на сверхнизких орбитах (SLATS) «Цубамэ»
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/846
Дата и территория или место запуска	23 декабря 2017 года, 01:26:22 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94,9 мин.
Наклонение	98,3 град.
Апогей	564,6 км
Перигей	461,2 км
Общее назначение космического объекта	Спутник SLATS предназначен для демонстрации технологии управления параметрами орбиты на сверхнизких высотах с помощью разработанного ДЖАКСА ионного двигателя. Технические данные об атмосфере, полученные спутником SLATS, будут также использоваться при проектировании будущих спутников. Кроме того, спутник SLATS будет проводить фотосъемку земной поверхности, а его технические решения будут

	оцениваться на предмет применимости в будущих спутниках наблюдения Земли
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	1 октября 2019 года, 10:13:00 UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 37
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА
	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 25 января 2018 года
	В будущем операции по управлению параметрами орбиты будут использоваться для поэтапного снижения высоты

Транспортный корабль Н-П «Kounotori 8» (HTV 8)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2019-062A
Название космического объекта	Транспортный корабль Н-П «Kounotori 8» (HTV8)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	24 сентября 2019 года, 16:05:05 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,9 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	358,5 км
Перигей	346,0 км
Общее назначение космического объекта	HTV8 — автоматический транспортный корабль для доставки на МКС различных грузов, включая материалы для исследований, запасное оборудование и предметы повседневного потребления
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	3 ноября 2019 года UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПВ, пуск № 8
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 28 сентября 2019 года После доставки груза на МКС HTV8 отстыкуется от МКС и совершит управляемый вход в атмосферу

Спутник AES «SOCRATES»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-029C
Название космического объекта	Спутник AES (компании Advanced Engineering Services) «SOCRATES»
Национальное обозначение/регистрационный номер	2014-029C
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/735
Дата и территория или место запуска	24 мая 2014 года, 03:05:14 UTC; космический центр «Танегасима» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	97,2 мин.
Наклонение	97,9 град.
Апогей	628,9 км
Перигей	618,4 км
Общее назначение космического объекта	Демонстрационные испытания стандартной шины малых спутников и создание условий для демонстрации технологий передового оборудования и компонентов для различных проектов

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	4 июня 2019 года, 03:07:27 UTC

Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	По завершении миссии функционирование спутника было прекращено с помощью телеуправления. Спутник был переведен в безопасное состояние посредством отделения батареи
Владелец или оператор космического объекта	AES
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 24 (Н ПА-24F)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 30 июня 2014 года.

RSP-00

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067PP
Название космического объекта	RSP-00
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 октября 2018 года, 17:00:00 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	91 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	401,8 км
Перигей	393,7 км
Общее назначение космического объекта	Демонстрационные испытания передатчика, передающего данные (а именно снимки земной поверхности, сделанные самим спутником RSP-00) с более высокой скоростью, чем стандартный передатчик. На спутнике установлен также и стандартный передатчик, осуществляющий передачу снимков

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	6 октября 2018 года UTC
Владелец или оператор космического объекта	Ryman Sat Project Japan
Прочая информация	Спутник RSP-00 запущен 22 сентября 2018 года UTC на ракете-носителе

H-ПВ F7. Он был доставлен на МКС кораблем HTV-7

Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения

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
Дата и территория или место запуска	6 октября 2018 года UTC; 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 форм-факторе 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

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

Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю, Япония
Сайт	www.facebook.com/Space-Precision-Atomic-clock-Timing-Utility-Mission-293774767872332/?modal=admin_todo_tug
Прочая информация	Запущен 22 сентября 2018 года на ракете-носителе H-ПВ и доставлен на МКС кораблем HTV-7. Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения

Toki

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067MU
Название космического объекта	Toki
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/862
Дата и территория или место запуска	7 июля 2017 года UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	91,7 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	359 км
Перигей	357 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдения Земли, популяризация программы посредством передачи звуковых сигналов и отслеживание одиночных сбоев
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	3 мая 2019 года UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю, Япония
Сайт	birds1.birds-project.com
Прочая информация	Запущен 4 июня 2017 года на ракете-носителе Falcon 9 и доставлен на МКС космическим кораблем Dragon CRS-11 компании SpaceX 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	1998-067QG
Название космического объекта	Uguisu
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 июня 2019 года UTC; 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

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

Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю, Япония
Сайт	birds3.birds-project.com
Прочая информация	Запущен 17 апреля 2019 года на ракетеносителе Antares и доставлен на МКС космическим кораблем Cygnus NG-11 Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения.

NEXUS

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2019-003F
Название космического объекта	NEXUS
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	18 января 2019 года, 00:50:20 UTC; космический центр «Утиноура» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	93,5 мин.
Наклонение	97,3 град.
Апогей	508,5 км
Перигей	488,5 км
Общее назначение космического объекта	NEXUS представляет собой любительский спутник в форме куба с ребром 10 см. Цель проекта — демонстрация применения передатчиков и линейного

транспондера в условиях космической среды

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

Владелец или оператор космического объекта	Университет Нихон
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4
Прочая информация	Аппарат запущен ДЖАКСА

STARS-Me

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067PQ
Название космического объекта	STARS-Me
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 октября 2018 года, 08:00:00 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,5 мин.
Наклонение	51,639 град.
Апогей	393 км
Перигей	401 км
Общее назначение космического объекта	Аппарат STARS-Me состоит из двух кубсатов класса 1U, обладающих самостоятельным набором базовых функций и независимо друг от друга осуществляющих связь с наземной станцией. Кубсаты соединены тросом. Вначале они выводятся на орбиту, будучи соединены друг с другом, после чего трос распускается и спутники отделяются друг от друга. Затем по развернутому тросу будет передвигаться устройство-ползунок, которое с помощью технологии Bluetooth будет передавать данные на наземную станцию через один из кубсатов STARS-Me

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

Владелец или оператор космического объекта	Сидзуокский университет
Сайт	stars.eng.shizuoka.ac.jp/english.html

Прочая информация	Запущен 22 сентября 2018 года на ракете-носителе Н-ПВ и доставлен на МКС кораблем НТВ-7. Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения
-------------------	--

N-SAT-110

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2000-060A
Название космического объекта	N-SAT-110
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Франция
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/407
Дата и территория или место запуска	6 октября 2000 года, 23:00 UTC; Гвианский космический центр, Куру, Французская Гвиана

Основные параметры орбиты

Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,029 град.
Апогей	35 797 км
Перигей	35 779 км
Общее назначение космического объекта	Национальная связь и национальное вещание
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	10 января 2019 года, 10:55 UTC

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	17 января 2019 года, 01:37 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	10 января 2019 года, 10:55 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 290 километров выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены Операции выработки топлива и разрядки батареи были выполнены без сбоев
Положение на геостационарной орбите	110 град. в.д

Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Ariane 42L
Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace

Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4, корпус ракеты (третья ступень)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2019-003H
Название космического объекта	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4, корпус ракеты (третья ступень)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	18 января 2019 года, 00:50:20 UTC; космический центр «Утиноура» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94 мин.
Наклонение	97,18 град.
Апогей	721 км
Перигей	220 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является часть отработанного корпуса ракеты-носителя Epsilon, пуск № 4. В состав ракеты-носителя входят третья и четвертая ступени; данный объект является третьей ступенью
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	7 августа 2019 года UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4
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 № 4

Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4, корпус ракеты (четвертая ступень)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2019-003E
Название космического объекта	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4, корпус ракеты (четвертая ступень)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	18 января 2019 года, 00:50:20 UTC; космический центр «Утиноура» ДЖАКСА, префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94 мин.
Наклонение	97,33 град.
Апогей	500 км
Перигей	482 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является часть отработанного корпуса ракеты-носителя Epsilon, пуск № 4. В состав ракеты-носителя входят третья и четвертая ступени; данный объект является четвертой ступенью

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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА. Конструкция четвертой ступени предусматривает стравливание запаса давления после пассивации; предполагается, что сход четвертой ступени с орбиты произойдет в течение 25 лет Основные параметры орбиты приводятся на момент потери связи с четвертой ступенью