Организация Объединенных Наций ST/SG/SER.E/812

Секретариат

Distr.: General
31 August 2017
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 13 июля 2017 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 космических объектах, запущенных Японией (см. приложение I), и об изменении статуса ранее зарегистрированных космических объектов (см. приложение II).

V.17-06215 (R) 210917 210917

Просьба отправить на вторичную переработку

Приложение I

Регистрационные данные о космических объектах, запущенных Японией*

Hodoyoshi 1

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-070B
Название космического объекта	Hodoyoshi 1
Национальное обозначение	2014-070B
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Российская Федерация
Дата и территория или место запуска	6 ноября 2014 года, 07:35:49 UTC пусковая база «Ясный», Оренбургская область, Российская Федерация
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94,686 мин.
Наклонение	97,4369 град.
Апогей	520,104 км
Перигей	500,936 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение Земли с помощью оптической камеры

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

Владелец или оператор космического объекта	Токийский университет
Средство выведения	Ракета-носитель «Днепр»
Прочая информация	Запускающая организация — Международная космическая компания (МКК) «Космотрас»

ChubuSat 1

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-070C
Название космического объекта	ChubuSat 1
Национальное обозначение	2014-070C

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

Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Российская Федерация
Дата и территория или место запуска	6 ноября 2014 года, 07:35:49 UTC пусковая база «Ясный», Оренбургская область, Российская Федерация
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95,22 мин.
Наклонение	97,47 град.
Апогей	536 км
Перигей	536 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение Земли с помощью камеры для съемки в видимой и инфракрасной частях спектра (обнаружение лесных пожаров и отслеживание температуры вулканов с помощью инфракрасной камеры) и служба сообщений для любительской радиосвязи

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

Владелец или оператор космического объекта	Нагойский университет
Средство выведения	Ракета-носитель «Днепр»
Прочая информация	Запускающая организация — Международная космическая компания (МКК) «Космотрас»

QSat-EOS «Tsukushi»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-070D
Название космического объекта	QSat-EOS «Tsukushi»
Национальное обозначение	2014-070D
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Российская Федерация
Дата и территория или место запуска	6 ноября 2014 года, 07:35:49 UTC пусковая база «Ясный», Оренбургская область, Российская Федерация
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95 мин.
Наклонение	97,4 град.
Апогей	528 км
Перигей	485 км

Общее назначение космического объекта	Съемка поверхности Земли, обнаружение микрочастиц космического мусора, измерение геомагнитного поля и прогнозирование местных бурь с дождем

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

Владелец или оператор космического объекта	Университет Кюсю
Средство выведения	Ракета-носитель «Днепр»
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 31 января 2016 года
	Запускающая организация — Международная космическая компания (МКК) «Космотрас»

Tsubame — малый спутник для демонстрации технологий

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-070E
Название космического объекта	Tsubame — малый спутник для демонстрации технологий
Национальное обозначение	2014-070E
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Российская Федерация
Дата и территория или место запуска	6 ноября 2014 года, 07:35:49 UTC пусковая база «Ясный», Оренбургская область, Российская Федерация
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95 мин.
Наклонение	97,4 град.
Апогей	566 км
Перигей	502 км
Общее назначение космического объекта	Совершение высокоскоростных маневров изменения ориентации с помощью микросервогироскопа; наблюдение Земли с помощью небольшой оптической камеры высокого разрешения; наблюдение поляризованного гамма-излучения с помощью комптоновского поляриметра жесткого рентгеновского излучения

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

Владелец или оператор космического объекта	Токийский технологический институт
Средство выведения	Ракета-носитель «Днепр»
Прочая информация	Запускающая организация — Международная космическая компания (МКК) «Космотрас»

ArtSat2 DESPATCH

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-076C
Название космического объекта	ArtSat2 DESPATCH (Deep Space Amateur Troubadour’s Challenge)
Национальное обозначение	2014-076C
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	543 330 мин.
Наклонение	6,7 град.
Апогей	166 275 000 км
Перигей	138 081 000 км
Общее назначение космического объекта	Спутник ArtSat2 DESPATCH является предметом искусства, отправленным в дальний космос. Его компьютер сочиняет стихи, которые передаются на радиомаяк непрерывного излучения (CW)

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

Владелец или оператор космического объекта	Проект «Артсат» (Университет искусств г. Тама и Токийский университет)
Средство выведения	Ракета-носитель H-IIA, пуск № 26 (H-IIA-26F)
Небесное тело, вокруг которого движется космический объект	Солнце
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 14 декабря 2014 года Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований

S-Cube

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067GY
Название космического объекта	S-Cube
Национальное обозначение	1998-067GY
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 сентября 2015 года, 12:02:00 UTC Международная космическая станция
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	384,5 км
Перигей	374,5 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение метеоров из космоса

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

Прочая информация	Датой запуска является дата выведения в космос с Международной космической станции

Hitomi (ASTRO-H)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-012A
Название космического объекта	Hitomi (ASTRO-H)
Национальное обозначение	2016-012A
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 февраля 2016 года, 08:45:00 UTC космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,2 мин.
Наклонение	31,0 град.
Апогей	576,5 км
Перигей	574,4 км

Общее назначение космического объекта	Hitomi (ASTRO-H) — рентгеновский астрономический спутник для изучения энергетических процессов во Вселенной. На нем установлены четыре телескопа и шесть датчиков для сбора данных о мягком и жестком рентгеновском излучении и гамма-излучении

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

Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований
Веб-сайт	http://global.jaxa.jp/projects/sat/astro_h
Средство выведения	Ракета-носитель H-IIA, пуск № 30 (H-IIA-30F)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 17 февраля 2016 года Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований

ChubuSat 3

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-012C
Название космического объекта	ChubuSat 3
Национальное обозначение	2016-012C
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 февраля 2016 года, 08:45:00 UTC космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96 мин.
Наклонение	31 град.
Апогей	581 км
Перигей	561 км
Общее назначение космического объекта	ChubuSat 3 — демонстрационный спутник для оптического дистанционного зондирования 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 H-IIA, пуск № 30 (H-IIA-30F)

Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований

Horyu IV

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-012D
Название космического объекта	Horyu IV
Национальное обозначение	2016-012D
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 февраля 2016 года, 08:45:00 UTC космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,0 мин.
Наклонение	31,0130 град.
Апогей	577 км
Перигей	557 км
Общее назначение космического объекта	Основным полетным заданием Horyu IV является создание высоковольтного смещения в предназначенных для этого солнечных элементах и получение результирующей вольт-амперной характеристики (I-V) и изображения разряда. Помимо этой основной аппаратуры на спутнике установлена аппаратура для еще восьми меньших исследований

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

Владелец или оператор космического объекта	La SEINE (Проектная лаборатория по изучению взаимодействий космического аппарата со средой), Технологический институт Кюсю
Средство выведения	Ракета-носитель H-IIA, пуск № 30 (H-IIA-30F)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 13 апреля 2016 года
	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований

JCSAT 14

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-028A
Название космического объекта	JCSAT 14
Национальное обозначение	2016-028A
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты Америки
Дата и территория или место запуска	6 мая 2016 года, 05:21 UTC мыс Канаверал, Флорида, Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	..
Наклонение	..
Апогей	..
Перигей	..
Общее назначение космического объекта	Спутниковая связь

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

Положение на геостационарной орбите	154 град. в.д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Falcon 9
Прочая информация	Запускающая организация — Space Exploration Technologies Corporation (SpaceX)

JCSAT 16

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-050A
Название космического объекта	JCSAT 16
Национальное обозначение	2016-050A
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты Америки

Дата и территория или место запуска	14 августа 2016 года, 05:26 UTC мыс Канаверал, Флорида, Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 440 мин.
Наклонение	0,013 град.
Апогей	35 802,6 км
Перигей	35 783,8 км
Общее назначение космического объекта	Спутниковая связь

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

Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Falcon 9
Прочая информация	Запускающая организация — Space Exploration Technologies Corporation (SpaceX)

Himawari 9

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-064A
Название космического объекта	Himawari 9
Национальное обозначение	2016-064A
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	2 ноября 2016 года, 06:20:00 UTC космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436,15 мин.
Наклонение	0,092176 град.
Апогей	35 791,2 км
Перигей	35 784,1 км
Общее назначение космического объекта	Задачей Himawari 9 является глобальное и непрерывное наблюдение атмосферных явлений с помощью оптического и инфракрасного радиометра на геостационарной орбите и ретрансляция данных с наземных станций наблюдения

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

Владелец или оператор космического объекта	Японское метеорологическое агентство
Средство выведения	Ракета-носитель H-IIA, пуск № 31 (H-IIA-31F)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 10 ноября 2016 года
	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований
	Эксплуатирующая организация — Himawari Operation Enterprise Corporation

Транспортный корабль H-II «Kounotori 6» (HTV 6)

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

Название космического объекта	Транспортный корабль H-II «Kounotori 6» (HTV 6)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 декабря 2016 года, 13:26:47 UTC космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,6 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	410,7 км
Перигей	399,7 км
Общее назначение космического объекта	HTV 6 — автоматический транспортный корабль для доставки на Международную космическую станцию (МКС) различных грузов, включая материалы для исследований, запасное оборудование и предметы повседневного потребления
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	5 февраля 2017 года UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований
Средство выведения	Ракета-носитель H-IIB, пуск № 6 (H-IIB-6F)

Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 13 декабря 2016 года После доставки груза на МКС HTV 6 отделился от МКС и совершил управляемый вход в атмосферу Земли Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований

ARASE (ERG)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-080A
Название космического объекта	ARASE (ERG)
Национальное обозначение	2016-080A
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	20 декабря 2016 года, 11:00:00 UTC
Основные параметры орбиты	
Период обращения	568,08 мин.
Наклонение	31,65 град.
Апогей	32 250,75 км
Перигей	435,67 км
Общее назначение космического объекта	Основная задача ARASE (ERG) — понять механизм ускорения, переноса и исчезновения высокоэнергетических частиц в радиационных поясах Ван-Аллена. Спутник ведет прямое наблюдение за плазмой/частицами и полями/волнами внутри поясов Ван-Аллена и предоставляет новую информацию о происходящем в этих поясах. Проводимые измерения плазменной среды в околоземном пространстве внесут вклад в изучение космической погоды, что поможет снизить риск повреждения спутников

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

Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований
Средство выведения	Ракета-носитель «Эпсилон-2»

JCSAT 15

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-082A
Название космического объекта	JCSAT 15
Национальное обозначение	2016-082A
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Франция
Дата и территория или место запуска	21 декабря 2016 года, 20:30 UTC Куру, Французская Гвиана
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 440 мин.
Наклонение	0,008 град.
Апогей	35 797,9 км
Перигей	35 788,5 км
Общее назначение космического объекта	Спутниковая связь и вещание

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

Положение на геостационарной орбите	110 град. в.д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Ariane 5 ECA
Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace

Приложение II

Данные об изменении статуса космических объектов, ранее зарегистрированных Японией*

ShindaiSat

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-009A
Название космического объекта	ShindaiSat
Национальное обозначение	2014-009A
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/735
Дата и территория или место запуска	27 февраля 2014 года, 18:37:00 UTC космический центр «Танегасима», Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,3 мин.
Наклонение	65,0 град.
Апогей	396 км
Перигей	381 км
Общее назначение космического объекта	Основная задача микроспутника ShindaiSat (другое название «Ginrei») — демонстрация светодиодной (LED) оптической связи на большом расстоянии (несколько сотен километров) посредством частотной манипуляции и амплитудной гармонической модуляции. В управлении микроспутником ShindaiSat используются два маховика и три мотора магнитной коррекции для установки LED-излучающей панели (+нормальная ось) в направлении надира или какой-либо земной станции. Широконаправленное излучение светодиодов (6 градусов) позволяет одновременно наблюдать свет от них на площади диаметром около 40 км. Для детектирования частотно-манипулированных сигналов требуется широкоапертурный телескоп (диаметром порядка 1 метр)
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	25 ноября 2014 года, 07:45:00 UTC

* 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	Университет Синсю, Национальная университетская корпорация
Средство выведения	Ракета-носитель H-IIA, пуск № 23 (H-IIA-23F)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 13 марта 2014 года Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований

OPUSAT «CosMoz»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-009D
Название космического объекта	OPUSAT «CosMoz»
Национальное обозначение	2014-009D
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/735
Дата и территория или место запуска	27 февраля 2014 года, 18:37:00 UTC космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	91,8 мин.
Наклонение	65,0 град.
Апогей	362,9 км
Перигей	362,9 км
Общее назначение космического объекта	Задачами проекта OPUSAT являются разработка, опробование и проверка на орбите гибридной системы электроснабжения, использующей литиево-ионный конденсатор и литиево-ионную батарею
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	24 июля 2014 года UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	Университет префектуры Осака
Средство выведения	Ракета-носитель H-IIA, пуск № 23 (H-IIA-23F)

Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 3 апреля 2014 года Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований

Биологический спутник «TeikyoSat-3»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-009E
Название космического объекта	Биологический спутник «TeikyoSat-3»
Национальное обозначение	2014-009E
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/735
Дата и территория или место запуска	27 февраля 2014 года, 18:37:00 UTC космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,2 мин.
Наклонение	65,0 град.
Апогей	385,2 км
Перигей	375,2 км
Общее назначение космического объекта	Цель проекта TeikyoSat-3 — наблюдение за поведением плодового тела клеточного слизевика *Dictyostelium discoideum* на стадии дифференцировки клеток в характерных для космоса условиях низкой гравитации и сильной радиации. В частности, снимки плодового тела, сделанные бортовой камерой, отправляются на Землю для их сравнения со снимками, сделанными на Земле. Ожидается, что результаты позволят лучше понять биологические процессы
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	25 октября 2014 года, 01:23 UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований
Средство выведения	Ракета-носитель H-IIA, пуск № 23 (H-IIA-23F)

Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 27 марта 2014 года Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований