



Секретариат

Distr.: General
10 August 2018
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 2 мая 2018 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).



Приложение I

Регистрационные данные о космических объектах, запущенных Японией*

2017-015A

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-015A
Национальное обозначение	2017-015A
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 марта 2017 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95 мин.
Наклонение	97,4 град.
Апогей	514 км
Перигей	496 км
Общее назначение космического объекта	Выполнение задач в интересах правительства Японии

Kirameki 2gou

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-005A
Название космического объекта	Kirameki 2gou
Национальное обозначение	2017-005A
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	24 января 2017 года, в 07:44:00 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,026 град.
Апогей	35 795 км
Перигей	35 781 км

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

Общее назначение космического объекта Связь

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

Владелец или оператор космического объекта	Министерство обороны Японии
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА № 32 (Н-ПА-32F)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований

CE-SAT-1

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-036E
Название космического объекта	CE-SAT-1
Национальное обозначение	2017-036E
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Индия
Дата и территория или место запуска	23 июня 2017 года, 03:59:00 UTC; космический центр им. Сатиша Дхавана, Шрихарикота, Индия
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95 мин.
Наклонение	97 град.
Апогей	526 км
Перигей	500 км
Общее назначение космического объекта	Демонстрация технических возможностей наблюдения Земли

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

Владелец или оператор космического объекта	Canon Electronics, Inc.
Средство выведения	PSLV-C38

WNISAT-1R

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-042L
--	-----------

Название космического объекта	WNISAT-1R
Национальное обозначение	2017-042L
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Российская Федерация
Дата и территория или место запуска	14 июля 2017 года, 00:36:00 UTC; космодром «Байконур», Казахстан
Основные параметры орбиты	
Период обращения	97 мин.
Наклонение	97,6 град.
Апогей	604 км
Перигей	585 км
Общее назначение космического объекта	Мониторинг морских льдов в арктических водах и других районах, вулканической пыли и тайфунов

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

Владелец или оператор космического объекта	Weathernews Inc.
Средство выведения	Ракета-носитель «Союз»

STARS-C («Хагоромо»)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067KR
Название космического объекта	STARS-C («Хагоромо»)
Национальное обозначение	1998-067KR
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	19 декабря 2017 года, 17:50:00 UTC; Международная космическая станция
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,7 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	6 785 км
Перигей	6 779 км
Общее назначение космического объекта	Проверка развертывания космического троса на орбите
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	2 марта 2018 года, 14:56:00 UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	Сидзуокский университет
Веб-сайт	http://stars.eng.shizuoka.ac.jp/starsc.html (на японском языке)
Прочая информация	Датой запуска является дата выведения в космос с Международной космической станции

«Аснаро-2»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-007A
Название космического объекта	«Аснаро-2»
Национальное обозначение	2018-007A
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 января 2018 года, 21:06:11 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94,7 мин.
Наклонение	97,4 град.
Апогей	516 км
Перигей	506 км
Общее назначение космического объекта	Спутник наблюдения Земли

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

Владелец или оператор космического объекта	NEC Corporation
Средство выведения	Ракета-носитель «Эпсилон», пуск № 3

2018-021A

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-021A
Национальное обозначение	2018-021A
Государство регистрации	Япония

Дата и территория или место запуска	27 февраля 2018 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95 мин.
Наклонение	97,4 град.
Апогей	513 км
Перигей	498 км
Общее назначение космического объекта	Выполнение задач в интересах правительства Японии

Спутник наблюдения за глобальными изменениями климата (GCOM-C) «Сикисай»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-082A
Название космического объекта	Спутник наблюдения за глобальными изменениями климата (GCOM-C) «Сикисай»
Национальное обозначение	2017-082A
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	23 декабря 2017 года, 01:26:22 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	101 мин.
Наклонение	98,7 град.
Апогей	806,3 км
Перигей	789,9 км
Общее назначение космического объекта	На спутнике GCOM-C установлен формирователь глобальных изображений второго поколения (SGLI) — многополосный оптический радиометр с 19 спектральными каналами. SGLI может измерять интенсивность светового излучения Земли в спектре от близкого к ультрафиолетовому до теплового инфракрасного (380 нм–12 мкм). Использование SGLI при глобальных и долгосрочных наблюдениях облаков, аэрозолей, цветности океана, растительности, снега и льда, а также других компонентов может помочь выявить закономерность колебаний радиационного баланса и углеродного цикла, что необходимо для подготовки точных прогнозов роста температуры в будущем

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 Н-ПА № 37 (Н-ПА-37)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 19 января 2018 года Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований

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	2017-082В
Название космического объекта	Экспериментальный спутник для работы на сверхнизких орбитах (SLATS) «Цубамэ»
Национальное обозначение	2017-082В
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	23 декабря 2017 года, 01:26:22 UTC; космический центр «Танегасима», 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 продемонстрирует технологию управления орбитой на сверхнизких высотах с помощью ионного двигателя, технология которого была разработана Японским агентством аэрокосмических исследований. Технические данные об атмосфере, полученные спутником SLATS, будут также использоваться при проектировании будущих спутников. Кроме того, спутник SLATS будет фотографировать Землю, а его технические решения будут оцениваться в плане применимости в будущих спутниках наблюдения Земли

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 Н-ПА № 37 (Н-ПА-37)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 25 января 2018 года В будущем операции по управлению орбитой будут использоваться для поэтапного снижения высоты Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований

Приложение II

Данные об изменении статуса космических объектов, ранее зарегистрированных Японией*

Экспериментальный спутник ретрансляции данных (DRTS) «Кодама»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2002-042B
Название космического объекта	Экспериментальный спутник ретрансляции данных (DRTS) «Кодама»
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/425
Дата и территория или место запуска	10 сентября 2002 года, 08:20:00 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 451,1 мин.
Наклонение	5,1 град.
Апогей	36 089,6 км
Перигей	36 070,8 км
Общее назначение космического объекта	Главная цель спутника DRTS — проведение экспериментов в области межспутниковой связи для передачи данных между целевым космическим аппаратом и наземными станциями. Местоположение спутника — 90,75 град. в. д.

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

Положение на геостационарной орбите	90,75 град. в. д.
Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	5 августа 2017 года, 05:45:00 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	3 августа 2017 года UTC

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

Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Космический объект переводился на орбиту увода в период с 31 июля 2017 года UTC по 3 августа 2017 года UTC и прекратил функционировать 5 августа 2017 года UTC
Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА № 3 (Н-ПА-3)
Веб-сайт	http://global.jaxa.jp/projects/sat/drts/
Прочая информация	Основные параметры орбиты увода были определены 3 августа 2017 года UTC

2006-037A

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2006-037A
Национальное обозначение	2006-037A
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/552
Дата и территория или место запуска	11 сентября 2006 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94 мин.
Наклонение	97,3 град.
Апогей	502 км
Перигей	485 км
Общее назначение космического объекта	Выполнение задач в интересах правительства Японии
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	29 октября 2016 года UTC