

**Секретариат**

Distr.: General
25 March 2019
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 декабря 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 дополнительную информацию о ранее зарегистрированном космическом объекте (см. приложение II)¹.

¹ Данные о космических объектах, указанных в приложениях, были внесены в Реестр объектов, запускаемых в космическое пространство, 31 декабря 2018 года.



Приложение I

Регистрационные данные о космических объектах, запущенных Японией*

Kirameki-1gou

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-033A
Название космического объекта	Kirameki-1gou
Национальное обозначение	2018-033A
Государство регистрации	Япония
Другое запускающее государство	Франция
Дата и территория или место запуска	5 апреля 2018 года, 21:34 UTC; Гвианский космический центр, Куру, Французская Гвиана
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 440 мин.
Наклонение	0,016 град.
Апогей	35 802 км
Перигей	35 787 км
Общее назначение космического объекта	Связь

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

Положение на геостационарной орбите	162 град. в.д
Владелец или оператор космического объекта	Министерство обороны Японии
Средство выведения	Ariane 5 ECA
Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace

Транспортный корабль Н-II «Kounotori 7» (HTV 7)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-073A
Название космического объекта	Транспортный корабль Н-II «Kounotori 7» (HTV 7)
Национальное обозначение	2018-073A

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

Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	22 сентября 2018 года, 17:52:27 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,7 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	410,4 км
Перигей	399,8 км
Общее назначение космического объекта	HTV 7 — автоматический транспортный корабль для доставки на Международную космическую станцию (МКС) различных грузов, включая материалы для исследований, запасное оборудование и предметы повседневного потребления

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 Н-ПВ, пуск № 7 (Н-ПВ-F7)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 23 октября 2018 года После доставки груза на МКС HTV 7 отделится от МКС и совершит управляемый вход в атмосферу Земли. При входе в атмосферу от HTV 7 отделится небольшая спускаемая капсула

Спутник для мониторинга парниковых газов 2 (GOSAT-2) «Ibuki-2»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-084В
Название космического объекта	Спутник для мониторинга парниковых газов 2 (GOSAT-2) «Ibuki-2»
Национальное обозначение	2018-084В
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	29 октября 2018 года, 04:08:00 UTC;

космический центр «Танегасима»,
префектура Кагосима, Япония

Основные параметры орбиты

Период обращения	97,0 мин.
Наклонение	97,8 град.
Апогей	614,8 км
Перигей	611,7 км

Общее назначение космического объекта	Задача «Ibuki-2» (GOSAT-2) как преемника «Ibuki» состоит в сборе более точных данных наблюдения за парниковыми газами с помощью усовершенствованных бортовых приборов наблюдения. Парижское соглашение, принятое на двадцать первой сессии Конференции сторон Рамочной конвенции Организации Объединенных Наций об изменении климата, предусматривает представление сторонами Конвенции данных о годовых объемах выбросов парниковых газов. Данные с GOSAT-2 будут способствовать составлению и опубликованию заслуживающих доверия кадастров выбросов углекислого газа, обусловленных деятельностью человека.
---------------------------------------	--

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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА/Министерство охраны окружающей среды Японии
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 40 (Н-ПА-F40)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 29 октября 2018 года Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель М-4S, пуск № 2, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1971-011B
Название космического объекта	Ракета-носитель М-4S, пуск № 2, корпус ракеты

Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	16 февраля 1971 года, UTC; космический центр «Кагосима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	106 мин.
Наклонение	29,7 град.
Апогей	1 110 км
Перигей	990 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя М-4S, пуск № 2
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Средство выведения	Ракета-носитель М-4S, пуск № 2
Прочая информация	Запускающая организация — Институт космических исследований и аэронавтики (ИСАС) Токийского университета

Ракета-носитель М-4S, пуск № 3, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1971-080B
Название космического объекта	Ракета-носитель М-4S, пуск № 3, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	28 сентября 1971 года, UTC; космический центр «Кагосима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	113 мин.
Наклонение	32,1 град.
Апогей	1 870 км
Перигей	865 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя М-4S, пуск № 3

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

Средство выведения	Ракета-носитель М-4S, пуск № 3
Прочая информация	Запускающая организация — ИСАС

Ракета-носитель N-I, пуск № 1, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1975-082B
Название космического объекта	Ракета-носитель N-I, пуск № 1, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 сентября 1975 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	106 мин.
Наклонение	47 град.
Апогей	1 104 км
Перигей	977 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя N-I, пуск № 1

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

Средство выведения	Ракета-носитель N-I, пуск № 1
Прочая информация	Запускающая организация — Национальное агентство Японии по освоению космического пространства (НАСДА)

Ракета-носитель N-I, пуск № 2, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1976-019B
Название космического объекта	Ракета-носитель N-I, пуск № 2, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	29 февраля 1976 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	105,1 мин.
Наклонение	69,7 град.
Апогей	1 012 км
Перигей	990 км

Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя N-I, пуск № 2
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Средство выведения	Ракета-носитель N-I, пуск № 2
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель N-I, пуск № 4, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1978-018B
Название космического объекта	Ракета-носитель N-I, пуск № 4, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	16 февраля 1978 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	107 мин.
Наклонение	69,4 град.
Апогей	1 222 км
Перигей	977 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя N-I, пуск № 4

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

Средство выведения	Ракета-носитель N-I, пуск № 4
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Фрагмент ракеты-носителя N-I, пуск № 4

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1978-018C
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя N-I, пуск № 4
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	16 февраля 1978 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония

Основные параметры орбиты

Период обращения	107 мин.
Наклонение	69,4 град.
Апогей	1 222 км
Перигей	977 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя N-I, пуск № 4

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

Средство выведения	Ракета-носитель N-I, пуск № 4
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель M-3H, пуск № 3, корпус ракеты**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1978-087B
Название космического объекта	Ракета-носитель M-3H, пуск № 3, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	16 сентября 1978 года, UTC; космический центр «Кагосима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	524 мин.
Наклонение	31,1 град.
Апогей	30 051 км
Перигей	227 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя M-3H, пуск № 3

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

Средство выведения	Ракета-носитель M-3H, пуск № 3
Прочая информация	Запускающая организация — ИСАС

Фрагмент ракеты-носителя M-3H, пуск № 3**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1978-087C
--	-----------

Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя М-3Н, пуск № 3
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	16 сентября 1978 года, UTC; космический центр «Кагосима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	524 мин.
Наклонение	31,1 град.
Апогей	30 051 км
Перигей	227 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя М-3Н, пуск № 3

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

Средство выведения	Ракета-носитель М-3Н, пуск № 3
Прочая информация	Запускающая организация — ИСАС

Ракета-носитель N-II, пуск № 1, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1981-012С
Название космического объекта	Ракета-носитель N-II, пуск № 1, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	11 февраля 1981 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	636 мин.
Наклонение	28,6 град.
Апогей	35 824 км
Перигей	223 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя N-II, пуск № 1

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

Средство выведения	Ракета-носитель N-II, пуск № 1
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель N-I, пуск № 7, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1982-087B
Название космического объекта	Ракета-носитель N-I, пуск № 7, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 сентября 1982 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	107 мин.
Наклонение	44,6 град.
Апогей	1 221 км
Перигей	967 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя N-I, пуск № 7

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

Средство выведения	Ракета-носитель N-I, пуск № 7
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Фрагмент ракеты-носителя N-I, пуск № 7

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1982-087C
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя N-I, пуск № 7
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 сентября 1982 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	107 мин.
Наклонение	44,6 град.
Апогей	1 221 км
Перигей	967 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя N-I, пуск № 7

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

Средство выведения	Ракета-носитель N-I, пуск № 7
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Фрагмент ракеты-носителя N-I, пуск № 7

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1982-087D
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя N-I, пуск № 7
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 сентября 1982 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	107 мин.
Наклонение	44,6 град.
Апогей	1 221 км
Перигей	967 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя N-I, пуск № 7

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

Средство выведения	Ракета-носитель N-I, пуск № 7
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель M-3SII, пуск № 1, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1985-001B
Название космического объекта	Ракета-носитель M-3SII, пуск № 1, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	7 января 1985 года, UTC; космический центр «Кагосима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-

Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя М-3SII, пуск № 1

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

Средство выведения	Ракета-носитель М-3SII, пуск № 1
Прочая информация	Запускающая организация — ИСАС Основные параметры орбиты отсутствуют, поскольку корпус ракеты был выведен на далекую от Земли орбиту

Ракета-носитель М-3SII, пуск № 2, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1985-073C
Название космического объекта	Ракета-носитель М-3SII, пуск № 2, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	18 августа 1985 года, UTC; космический центр «Кагосима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя М-3SII, пуск № 2

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

Средство выведения	Ракета-носитель М-3SII, пуск № 2
Прочая информация	Запускающая организация — ИСАС Основные параметры орбиты отсутствуют, поскольку корпус ракеты был выведен на далекую от Земли орбиту

Ракета-носитель N-II, пуск № 7, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1987-018B
Название космического объекта	Ракета-носитель N-II, пуск № 7, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	19 февраля 1987 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	103 мин.
Наклонение	99,1 град.
Апогей	918 км
Перигей	904 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя N-II, пуск № 7

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

Средство выведения	Ракета-носитель N-II, пуск № 7
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель N-I, пуск № 5, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1989-070B
Название космического объекта	Ракета-носитель N-I, пуск № 5, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	5 сентября 1989 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	111,24 мин.
Наклонение	28,17 град.
Апогей	2 392 км
Перигей	176 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя N-I, пуск № 5

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-I, пуск № 5
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель М-3SII, пуск № 5, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1990-007D
Название космического объекта	Ракета-носитель М-3SII, пуск № 5, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	24 января 1990 года, UTC; космический центр «Кагосима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя М-3SII, пуск № 5

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

Средство выведения	Ракета-носитель М-3SII, пуск № 5
Прочая информация	Запускающая организация — ИСАС Основные параметры орбиты отсутствуют, поскольку корпус ракеты был выведен на далекую от Земли орбиту

Ракета-носитель Н-I, пуск № 6, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1990-013D
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-I, пуск № 6, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония

Дата и территория или место запуска	7 февраля 1990 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	112,1 мин.
Наклонение	99,0 град.
Апогей	1 736,2 км
Перигей	907,1 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-I, пуск № 6

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-I, пуск № 6
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель Н-II, пуск № 1, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1994-007C
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-II, пуск № 1, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	2 марта 1994 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	645 мин.
Наклонение	28,6 град.
Апогей	36 261 км
Перигей	449 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-II, пуск № 1

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-II, пуск № 1
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель Н-II, пуск № 3, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1995-011C
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-II, пуск № 3, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	18 марта 1995 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	460,43 мин.
Наклонение	25,21 град.
Апогей	26 467 км
Перигей	280 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-II, пуск № 3

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-II, пуск № 3
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель Н-II, пуск № 4, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1996-046C
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-II, пуск № 4, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 августа 1996 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	106 мин.
Наклонение	99 град.
Апогей	1 321 км
Перигей	799 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-II, пуск № 4

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-II, пуск № 4
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель М-V, пуск № 1, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1997-005B
Название космического объекта	Ракета-носитель М-V, пуск № 1, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	12 февраля 1997 года, UTC; космический центр «Кагосима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	133,33 мин.
Наклонение	31,14 град.
Апогей	4 288 км
Перигей	246 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя М-V, пуск № 1

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

Средство выведения	Ракета-носитель М-V, пуск № 1
Прочая информация	Запускающая организация — ИСАС

Фрагмент ракеты-носителя М-V, пуск № 1

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1997-005G
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя М-V, пуск № 1
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	12 февраля 1997 года, UTC; космический центр «Кагосима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	246,92 мин.

Наклонение	31,45 град.
Апогей	13 060 км
Перигей	259 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя М-V, пуск № 1

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

Средство выведения	Ракета-носитель М-V, пуск № 1
Прочая информация	Запускающая организация — ИСАС

Ракета-носитель М-V, пуск № 3, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-041С
Название космического объекта	Ракета-носитель М-V, пуск № 3, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 июля 1998 года, UTC; космический центр «Кагосима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	27 724,05 мин.
Наклонение	23,88 град.
Апогей	592 196 км
Перигей	1 917 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя М-V, пуск № 3

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

Средство выведения	Ракета-носитель М-V, пуск № 3
Прочая информация	Запускающая организация — ИСАС

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 1, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2001-038В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 1, корпус ракеты

Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	29 августа 2001 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	10 час. 40 мин.
Наклонение	28,5 град.
Апогей	36 205,3 км
Перигей	253,0 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 1
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 1
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 2, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2002-003С
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 2, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	4 февраля 2002 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	10 час. 35 мин.
Наклонение	28,5 град.
Апогей	35 696 км
Перигей	500 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 2
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 2
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 2

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2002-003D
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 2
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	4 февраля 2002 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	10 час. 35 мин.
Наклонение	28,5 град.
Апогей	35 696 км
Перигей	500 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 2

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 2
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 2

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2002-003E
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 2
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	4 февраля 2002 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	10 час. 35 мин.
Наклонение	28,5 град.
Апогей	35 696 км
Перигей	500 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 2

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 2
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 2

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2002-003F
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 2
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	4 февраля 2002 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	10 час. 35 мин.
Наклонение	28,5 град.
Апогей	35 696 км
Перигей	500 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 2

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 2
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 3, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2002-042D
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 3, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	10 сентября 2002 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	609,14 мин.

Наклонение	28,29 град.
Апогей	34 405 км
Перигей	446 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 3

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 3
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 4, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2002-056E
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 4, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	14 декабря 2002 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	101 мин.
Наклонение	98,7 град.
Апогей	820 км
Перигей	803 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 4

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 4
Прочая информация	Запускающая организация — НАСДА

Ракета-носитель М-V, пуск № 5, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2003-019B
Название космического объекта	Ракета-носитель М-V, пуск № 5, корпус ракеты

Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 мая 2003 года, UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя М-V, пуск № 5
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Средство выведения	Ракета-носитель М-V, пуск № 5
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА Основные параметры орбиты отсутствуют, поскольку корпус ракеты был выведен на далекую от Земли орбиту

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 8, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2006-002В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 8, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	24 января 2006 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	99 мин.
Наклонение	98,1 град.
Апогей	712,1 км
Перигей	690,3 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 8

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 8
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 9, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2006-004В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 9, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	18 февраля 2006 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	514,09 мин.
Наклонение	28,18 град.
Апогей	29 510 км
Перигей	249 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 9

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 9
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 11, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2006-059В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 11, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	18 декабря 2006 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	285,38 мин.
Наклонение	28,61 град.
Апогей	15 730 км
Перигей	230 км

Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 11
---------------------------------------	---

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

Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 11
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 13, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2007-039D
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 13, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	14 сентября 2007 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	29,9 град.
Апогей	232 805 км
Перигей	281 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 13

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 № 13
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 14, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2008-007B
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 14, корпус ракеты

Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	23 февраля 2008 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	538,18 мин.
Наклонение	27,94 град.
Апогей	30 837 км
Перигей	240 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 14
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 № 14
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 15, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2009-002J
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 15, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	23 января 2009 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	98,1 мин.
Наклонение	98,1 град.
Апогей	676,8 км
Перигей	655,7 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 15

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 № 15
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 16, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2009-066B
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 16, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	28 ноября 2009 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96 мин.
Наклонение	97,7 град.
Апогей	601 км
Перигей	597 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 16

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 № 16 (Н-ПА-F16)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 17, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2010-020G
--	-----------

Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 17, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	20 мая 2010 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 17

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 № 17
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА Основные параметры орбиты отсутствуют, поскольку корпус ракеты был выведен на далекую от Земли орбиту

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 17

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2010-020H
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 17
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	20 мая 2010 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-

Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 17
---------------------------------------	--

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 № 17
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА Основные параметры орбиты отсутствуют, поскольку корпус ракеты был выведен на далекую от Земли орбиту

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 18, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2010-045В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 18, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	11 сентября 2010 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	320,14 мин.
Наклонение	31,94 град.
Апогей	18 034 км
Перигей	213 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 18

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 № 18
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 19, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2011-050B
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 19, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	23 сентября 2011 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	97 мин.
Наклонение	97,7 град.
Апогей	603 км
Перигей	588 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 19

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 № 19 (Н-ПА-F19)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 21, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2012-025E
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 21, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 мая 2012 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	98,0 мин.
Наклонение	98,2 град.

Апогей	671,6 км
Перигей	651,0 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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 № 21
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2012-025F
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 мая 2012 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	98,0 мин.
Наклонение	98,2 град.
Апогей	671,6 км
Перигей	651,0 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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 № 21
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2012-025G
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 мая 2012 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	98,0 мин.
Наклонение	98,2 град.
Апогей	671,6 км
Перигей	651,0 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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 № 21
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2012-025H
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 мая 2012 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	98,0 мин.
Наклонение	98,2 град.
Апогей	671,6 км

Перигей	651,0 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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 № 21
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2012-025Q
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 мая 2012 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	98,0 мин.
Наклонение	98,2 град.
Апогей	671,6 км
Перигей	651,0 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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 № 21
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2012-025R
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 мая 2012 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	98,0 мин.
Наклонение	98,2 град.
Апогей	671,6 км
Перигей	651,0 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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 № 21
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2012-025S
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 мая 2012 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	98,0 мин.
Наклонение	98,2 град.
Апогей	671,6 км

Перигей	651,0 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 21

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 № 21
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Epsilon, пуск № 1, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2013-049В
Название космического объекта	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 1, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	14 сентября 2013 года, UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	106,2 мин.
Наклонение	29,7 град.
Апогей	1 156,8 км
Перигей	946,8 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Epsilon, пуск № 1

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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 1
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Epsilon, пуск № 1

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2013-049C
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Epsilon, пуск № 1
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	14 сентября 2013 года, UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	106,2 мин.
Наклонение	29,7 град.
Апогей	1 156,8 км
Перигей	946,8 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Epsilon, пуск № 1

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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 1
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 24, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-029F
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 24, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	24 мая 2014 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	97,1 мин.
Наклонение	97,9 град.
Апогей	639 км
Перигей	602 км

Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 24
---------------------------------------	---

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 № 24
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 25, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-060В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 25, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	10 июля 2014 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	567,54 мин.
Наклонение	22,45 град.
Апогей	32 400 км
Перигей	258 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 25

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 № 25
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-076E
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 26

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 № 26
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА Основные параметры орбиты отсутствуют, поскольку корпус ракеты был выведен на далекую от Земли орбиту

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 27, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2015-004B
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 27, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	1 февраля 2015 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94 мин.

Наклонение	97,5 град.
Апогей	514 км
Перигей	494 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 27

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 № 27 (Н-ПА-F27)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 28, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2015-015В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 28, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	26 марта 2015 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94 мин.
Наклонение	97,3 град.
Апогей	498 км
Перигей	483 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 28

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 № 28 (Н-ПА-F28)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 29, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2015-068В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 29, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	24 ноября 2015 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	677,42 мин.
Наклонение	19,83 град.
Апогей	35 694 км
Перигей	2 651 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 29

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 № 29
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 30, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-012Е
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 30, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 февраля 2016 года, 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	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 30

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 № 30
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 31, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-064В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 31, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	2 ноября 2016 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	586,82 мин.
Наклонение	22,52 град.
Апогей	33 435 км
Перигей	245 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 31

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 № 31
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Epsilon, пуск № 2, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-080B
Название космического объекта	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 2, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	20 декабря 2016 года, UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	568,08 мин.
Наклонение	31,65 град.
Апогей	35 250,75 км
Перигей	435,67 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Epsilon, пуск № 2

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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 2
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

Ракета-носитель H-IIA, пуск № 33, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-015B
Название космического объекта	Ракета-носитель H-IIA, пуск № 33, корпус ракеты
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	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 33
---------------------------------------	---

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 № 33 (Н-ПА-F33)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 34, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-028В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 34, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	1 июня 2017 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	623,69 мин.
Наклонение	31,45 град.
Апогей	35 295 км
Перигей	311 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 34

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 № 34
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 35, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-048В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 35, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	19 августа 2017 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	623,20 мин.
Наклонение	19,95 град.
Апогей	35 257 км
Перигей	324 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 35

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 № 35
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 36, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-062В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 36, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 октября 2017 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	623,14 мин.
Наклонение	31,52 град.
Апогей	35 272 км

Перигей	305 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 36

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 № 36
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 37, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-082С
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 37, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	23 декабря 2017 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	101,0 мин.
Наклонение	98,7 град.
Апогей	806,3 км
Перигей	789,9 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 37

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 № 37
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 37

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-082D
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 37
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	23 декабря 2017 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	101,0 мин.
Наклонение	98,7 град.
Апогей	806,3 км
Перигей	789,9 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 37

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 № 37
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 37

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-082E
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 37
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	23 декабря 2017 года, UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	101,0 мин.
Наклонение	98,7 град.
Апогей	806,3 км

Перигей	789,9 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 37

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 № 37
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Epsilon, пуск № 3, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-007В
Название космического объекта	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 3, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 января 2018 года, 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	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Epsilon, пуск № 3

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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 3
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 38, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-021B
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 38, корпус ракеты
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	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 38

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 № 38 (Н-ПА-F38)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 38

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-021D
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 38
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	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 38

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 № 38 (Н-ПА-F38)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПВ, пуск № 7, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-073В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПВ, пуск № 7, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	22 сентября 2018 года, 17:52:27 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	89,30 мин.
Наклонение	51,66 град.
Апогей	299,5 км
Перигей	199,7 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПВ, пуск № 7
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	23 сентября 2018 года

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-ПВ, пуск № 7 (Н-ПВ-F7)

Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА
-------------------	--

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 40, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-084L
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 40, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	29 октября 2018 года, 04:08:00 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,97 мин.
Наклонение	97,85 град.
Апогей	613,6 км
Перигей	612,8 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 40

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 № 40 (Н-ПА-F40)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 40

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-084C
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 40
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	29 октября 2018 года, 04:08:00 UTC; космический центр

	«Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,97 мин.
Наклонение	97,85 град.
Апогей	613,6 км
Перигей	612,8 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 40

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 № 40 (Н-ПА-F40)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 40

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-084D
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 40
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	29 октября 2018 года, 04:08:00 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,97 мин.
Наклонение	97,85 град.
Апогей	613,6 км
Перигей	612,8 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 40

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 № 40 (Н-ПА-F40)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 40

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-084E
Название космического объекта	Фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 40
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	29 октября 2018 года, 04:08:00 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,97 мин.
Наклонение	97,85 град.
Апогей	613,6 км
Перигей	612,8 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является фрагмент ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 40

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 № 40 (Н-ПА-F40)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Приложение II

Дополнительная информация о космическом объекте, запущенном Японией*

Первый квазизенитный спутник Michibiki

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2010-045A
Название космического объекта	Первый квазизенитный спутник Michibiki 2010-045A
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/620
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	11 сентября 2010 года, 11:17 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония

Основные параметры орбиты

Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	41 град.
Апогей	38 900 км
Перигей	32 600 км

Общее назначение космического объекта	Michibiki предназначен для развития, испытания и проверки спутниковых технологий позиционирования, навигации и временного обеспечения на квазизенитной орбите
---------------------------------------	---

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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Дата изменения в режиме надзора	28 февраля 2017 года, UTC
Именованье нового владельца или оператора	Секретариат по национальной космической политике Кабинета министров
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 18 (Н-ПА-F18)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 13 декабря 2010 года Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

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