



Генеральная Ассамблея

Distr.
GENERAL

ST/SG/SER.E/299
26 January 1996

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 16 января 1996 года
на имя Генерального секретаря**

Постоянное представительство Японии при Организации Объединенных Наций (Вена) свидетельствует свое уважение Генеральному секретарю Организации Объединенных Наций и в соответствии с пунктом 1 статьи IV Конвенции о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство*, имеет честь препроводить информацию о космическом летательном аппарате (КЛА), геостационарном метеорологическом спутнике-5 (GMS-5), спутниках JCSAT-3 и N-STARa, которые были запущены в 1995 году, а также информацию о вещательном спутнике-3N (BS-3N), который был запущен в 1994 году (см. приложение).

Кроме того, в соответствии с пунктом 2 статьи IV той же Конвенции Постоянное представительство Японии имеет честь сообщить Генеральному секретарю о том, что информация в регистре относительно экспериментального технологического спутника-VI (ETS-VI) была приведена в соответствие с новыми параметрами орбиты. Последние полные данные о спутнике ETS-VI также приводятся в приложении.

*Резолюция 3235 (XXIX) Генеральной Ассамблеи, приложение, от 12 ноября 1974 года.

Приложение**РЕГИСТРАЦИОННЫЕ ДАННЫЕ О ЗАПУСКАХ ЯПОНИЕЙ
КОСМИЧЕСКИХ ОБЪЕКТОВ***

Наименование запущенного объекта:	Вещательный спутник-3N (BS-3N)
Обозначение:	1994-040B
Дата запуска:	8 июля 1994 года (23:05 всемирного времени)
Место запуска:	Космодром Куру, Французская Гвиана
Основные параметры орбиты (по состоянию на 8 сентября 1994 года):	период обращения: 1 436 мин. наклонение: 0,039 град. апогей: 35 796 км перигей: 35 784 км
Ракета-носитель:	"Ариан-44L" (65-й запуск ракеты "Ариан")
Запускающая организация:	"Арианспейс"
Общее назначение космического объекта:	Дублирование вещательного спутника-3 (BS-3)
Наименование запущенного объекта:	Экспериментальный технологический спутник-VI (ETS-VI) ("Кяку-6")
Обозначение:	1994-056A
Дата запуска:	28 августа 1994 года (07:50 всемирного времени)
Место запуска:	Космодром Танегасима, Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты (по состоянию на 31 октября 1995 года):	период обращения: 862 мин. наклонение: 13,5 град. апогей: 38 609 км перигей: 8 638 км
Ракета-носитель:	Н-II 2F (экспериментальный запуск 2F ракеты Н-II)
Запускающая организация:	Национальное агентство по освоению космического пространства Японии (НАСДА)
Общее назначение космического объекта:	Экспериментальный технологический спутник-VI предназначен для испытания технологии шинного соединения для стабилизируемых по трем осям крупногабаритных геостационарных спутников,

*Регистрационные данные воспроизводятся в том виде, в каком они были получены.

которая необходима для создания будущих эксплуатационных спутников, а также для разработки таких перспективных технологий спутниковой связи, как фиксированная, подвижная и межспутниковая связь.

Наименование запущенного объекта:	Космический летательный аппарат (КЛА)	
Обозначение:	1995-011A	
Дата запуска:	18 марта 1995 года (08:01 всемирного времени)	
Место запуска:	Космодром Танегасима, Кагосима, Япония	
Основные параметры орбиты (по состоянию на 23 марта 1995 года):	период обращения:	94,3 мин.
	наклонение:	28,5 град.
	апогей:	500,1 км
	перигей:	471,7 км
Ракета-носитель:	Н-II 3F (экспериментальный запуск 3F ракеты Н-II)	
Запускающая организация:	Национальное агентство по освоению космического пространства Японии (НАСДА)	
Общее назначение космического объекта:	КЛА является беспилотной возвращаемой автономной космической платформой много-разового использования. После проведения различных космических наблюдений и экспериментов на орбите он должен быть возвращен на Землю с помощью МТКК США "Спейс шаттл".	
Наименование запущенного объекта:	Геостационарный метеорологический спутник 5 (GMS-5) ("Химавари-5")	
Обозначение:	1995-011B	
Дата запуска:	18 марта 1995 года (08:01 всемирного времени)	
Место запуска:	Космодром Танегасима, Кагосима, Япония	
Основные параметры орбиты (по состоянию на 26 октября 1995 года):	период обращения:	1 436 мин.
	наклонение:	0,7 град.
	апогей:	35 791 км
	перигей:	35 784 км
Ракета-носитель:	Н-II 3F (экспериментальный запуск 3F ракеты Н-II)	
Запускающая организация:	Национальное агентство по освоению космического пространства Японии (НАСДА)	

Общее назначение космического объекта:	Спутник GMS-5, продолжающий серию спутников GMS/GMS-2/GMS-3/GMS-4, призван обеспечить дальнейшее функционирование этой метеорологической спутниковой службы и содействовать не только повышению ее эффективности, но и развитию смежных технологий.
Наименование запущенного объекта:	JCSAT-3
Обозначение:	1995-043A
Дата запуска:	29 августа 1995 года (00:53 всемирного времени)
Место запуска:	База ВВС на мысе Канаверал, Флорида, Соединенные Штаты Америки
Основные параметры орбиты (по состоянию на 28 октября 1995 года):	период обращения: 1 436 мин. наклонение: 0,003 град. апогей: 35 789 км перигей: 35 784 км
Ракета-носитель:	"Атлас-IIAS"
Запускающая организация:	Lockheed Martin Commercial Launch Services Inc.
Общее назначение космического объекта:	Обеспечение связи внутри страны/международной связи. Обеспечение коммерческого вещания на страну/коммерческого вещания на страну и за рубеж.
Наименование запущенного объекта:	N-STARa
Обозначение:	1995-044A
Дата запуска:	29 августа 1995 года (06:41 всемирного времени)
Место запуска:	Космодром Куру, Французская Гвиана
Основные параметры орбиты (по состоянию на 26 октября 1995 года):	период обращения: 1 436 мин. наклонение: 0,04 град. апогей: 35 799 км перигей: 35 776 км
Ракета-носитель:	"Ариан-44P" (77-й запуск ракеты "Ариан")
Запускающая организация:	"Арианспейс"
Общее назначение космического объекта:	Обеспечение связи внутри страны