



Секретариат

Distr.: General

25 May 1999

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 19 апреля 1999 года на имя Генерального
секретаря**

Постоянное представительство Японии при Организации Объединенных Наций (Вена) свидетельствует свое уважение Генеральному секретарю Организации Объединенных Наций и в соответствии со статьей IV Конвенции о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство*, имеет честь препроводить информацию о запуске трех японских спутников: COMETS (КАКЕНАШИ), BSAT-1B и Planet-B (NOZOMI) (см. приложение).

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

Приложение

Регистрационные данные о запусках Японией космических объектов*

- | | | |
|-----|--|---|
| 1. | Наименование: | Коммуникационно-вещательный экспериментально-технологический спутник (COMETS) КАКЕНАШИ |
| 2. | Обозначение: | 1998-011A |
| 3. | Запускающее государство: | Япония |
| 4. | Дата запуска: | 21 февраля 1998 года (07:55 всемирного времени) |
| 5. | Место запуска: | Япония (Танегасимский космический центр) |
| 6. | Основные параметры орбиты (по состоянию на 30 мая 1998 года): | |
| | 1) период обращения: | 319 мин. |
| | 2) наклонение: | 30 град. |
| | 3) апогей: | 17 711 км |
| | 4) перигей: | 473 км |
| 7. | Общее назначение: | Эксперименты в области усовершенствованной мобильной спутниковой связи, орбитальной связи, усовершенствованного спутникового вещания и т.д. |
| 8. | Ракета-носитель: | Н-II (запуск № 5) |
| 9. | Запускающая организация: | Национальное агентство по освоению космического пространства Японии |
| 10. | Примечание: | Вывести спутник на геостационарную орбиту не удалось из-за короткого второго периода работы двигателя верхней ступени. |

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

- | | | |
|-----|---|---|
| 1. | Наименование: | BSAT-1B |
| 2. | Обозначение: | 1998-024B |
| 3. | Запускающее государство: | Япония (Франция) |
| 4. | Дата запуска: | 28 апреля 1998 года (22:53 всемирного времени) |
| 5. | Место запуска: | Французская Гвиана (Куру) |
| 6. | Основные параметры орбиты (по состоянию на 3 июля 1998 года): | |
| | 1) период обращения: | 1 436 мин. |
| | 2) наклонение: | 0,064 град. |
| | 3) апогей: | 35 803 км |
| | 4) перигей: | 35 783 км |
| 7. | Общее назначение: | Непосредственное вещание на территорию страны |
| 8. | Ракета-носитель: | Ариане 44Р |
| 9. | Запускающая организация: | "Арианспейс" |
| 1. | Наименование: | PLANET-B (NOZOMI) |
| 2. | Обозначение: | 1998-041A |
| 3. | Запускающее государство: | Япония |
| 4. | Дата запуска: | 3 июля 1998 года (18:12 всемирного времени) |
| 5. | Место запуска: | Япония (Кагосимский космический центр) |
| 6. | Основные параметры орбиты (гелиоцентрическая орбита, по состоянию на 6 января 1999 года): | |
| | 1) период обращения: | 485 дней |
| | 2) наклонение: | 3 град. |
| | 3) афелий: | 216 000 000 км |
| | 4) перигелий: | 146 000 000 км |
| 7. | Общее назначение: | Изучение взаимодействия между солнечным ветром и верхними слоями атмосферы Марса |
| 8. | Ракета-носитель: | М-V (запуск № 3) |
| 9. | Запускающая организация: | Институт космонавтики и аэронавтики |
| 10. | Примечание: | Указанная орбита будет изменена на орбиту с использованием гравитационного поля Земли |