



**Secrétariat**

Distr.: Générale  
9 septembre 2003

Français  
Original: English

---

**Comité des utilisations pacifiques  
de l'espace extra-atmosphérique**

**Renseignements fournis conformément à la Convention sur  
l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-  
atmosphérique**

**Note verbale datée du 21 août 2003, adressée au Secrétaire général  
par la Mission permanente de la République tchèque auprès de  
l'Organisation des Nations Unies**

La Mission permanente de la République tchèque auprès de l'Organisation des Nations Unies (Vienne) présente ses compliments au Secrétaire général et a l'honneur, conformément à l'article IV de la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique\*, de lui adresser ci-joint, aux fins d'immatriculation, les renseignements concernant le satellite tchèque MIMOSA, qui a été lancé le 30 juin 2003 (voir annexe).

---

\* Résolution 3235 (XXIX) de l'Assemblée générale, annexe.

## Annexe

### Renseignements fondamentaux concernant le satellite tchèque MIMOSA\*

États de lancement:	La République tchèque et la Fédération de Russie.
	Le lancement a été réalisé par les services de lancement Eurockot dans le cadre de la Mission à orbites multiples (MOM) utilisant le lanceur russe Rokot. Le satellite MIMOSA (micromesure de l'accélération du satellite) a été fabriqué par les appareils de l'espace LTD de Prague sous contrat de l'Institut d'astronomie de l'Académie des sciences de la République tchèque. Le contrôle du satellite et la télémétrie recevant la station à Panska Ves en Bohême du Nord appartiennent à l'Institut de physique atmosphérique de l'Académie des sciences.
Désignation et numéro d'immatriculation de l'objet spatial:	MIMOSA, 2003-031B (désignation du Comité sur la recherche spatiale)
Date et lieu de lancement:	Le 30 juin 2003, à 14 h 15 UTC, du territoire de la Fédération de Russie (Cosmodrome de Plesetsk)
Paramètres initiaux de l'orbite:	
Période nodale:	96,31 minutes
Inclinaison:	96,82 degrés
Apogée:	848 kilomètres
Périgée:	319 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	L'objet spatial MIMOSA a été conçu pour mesurer d'une manière très précise la résistance atmosphérique et les autres forces d'origine non gravitationnelle (telles que la pression de la radiation solaire et la pression de la radiation terrestre infrarouge), qui gênent les mouvements des satellites artificiels. Le satellite, avec une masse totale de 51,3 kg, a un seul instrument scientifique, un microaccélérateur qui peut vérifier les changements de l'accélération du satellite avec une haute précision ( $10^{-10}$ mètres/seconde <sup>2</sup> ).  Pour ce type de mesure, il a été nécessaire de concevoir un microsatellite unique d'une forme

---

\* Les renseignements sont reproduits tels qu'ils ont été reçus.

Fonction générale de l'objet spatial:

L'objet spatial MIMOSA a été conçu pour mesurer d'une manière très précise la résistance atmosphérique et les autres forces d'origine non gravitationnelle (telles que la pression de la radiation solaire et la pression de la radiation terrestre infrarouge), qui gênent les mouvements des satellites artificiels. Le satellite, avec une masse totale de 51,3 kg, a un seul instrument scientifique, un microaccélérateur qui peut vérifier les changements de l'accélération du satellite avec une haute précision ( $10^{-10}$  mètres/seconde<sup>2</sup>).

Pour ce type de mesure, il a été nécessaire de concevoir un microsatellite unique d'une forme très régulière (dimension: 560 x 560 x 570 mm) et d'installer à son centre de gravité le microaccéléromètre avec une précision extrême. Aucune manœuvre orbitale n'est envisagée au cours de la mission. Les moyens techniques de télémétrie et de télécommande du satellite ont très peu de pouvoir et utilisent l'antenne omnidirectionnelle. La durée opérationnelle attendue est de 18 mois. Les données reçues seront utilisées pour élaborer un modèle détaillé de la densité de la haute atmosphère et de ses changements.

---