1982年苏联空间活动一览

1982 年, 世界各国共 发 射 143 个宇宙 飞行器, 而苏联占了 119 个 (失败 2 个)。

- 1. 载人空间活动 1982 年,苏联共进行了九次载人空间飞行。首先,苏联发射了改进型礼炮-7号空间站,取代了"超期服役"的礼炮-6号。其次,联盟-T5的字 航 员 别扎沃伊和列别杰夫打破了1980年由波 波 夫和柳明创造的185天空间飞行记录,在空间停留了211天。另外,苏联还将一名女宇航员送入了太空。
- 2. 非宇宙号应用卫星 苏联大部份 不载人的空间计划编入宇宙号系列内,但一些应用卫星除外。1982年,苏 联 的 应 用卫星(主要是通信卫星)共发射了十三颗(详细情况见本刊第六期 26 页)。
- 3. 宇宙号照相侦察卫星 1982 年苏联 共发射了三十五颗照相侦察卫星。特别在马 岛战争期间,苏联前后发射了十二颗间谍卫 星,有照相、电子和海洋监视卫星。附表详 细地列出了三十五颗卫星的数据,其中包括 卫星机动后的轨道参数。
- 4. 非回收型宙号卫星 非回收型 宇宙号飞行器包括电子侦察、导航、早期预警等十几种卫星,除宇宙 1383 和 1366 号之外,其它均为军事所用。
- 1. 电子侦察卫星共发射了十二颗。这类卫星的重量变化很大,但与其他有效载荷相比仍然是最小的。飞行轨道倾角为 50.7°、65.8°和 74°的卫星,可能用以监测西方的雷达系统。倾角 81.2°的卫星用以窃听实际的数据传输。倾角 81.2°的卫星系统由六颗卫星(可能同时工作)在 轨 道 上 相 隔 60°

所组成。1982 年电子侦察卫星的轨 道 位 置与 1981 年相比,移动了 18°。

- 2. 导航卫星共发射八颗,失败一颗(宇宙-1380)。另外,1982年10月采用一箭三星形式发射了一种新型的飞机导航卫星系统。采用的运载工具是发射静止卫星的质子号SL-12B火箭。根据静止卫星的飞行数据推测,这三颗卫星的总重量大约为4100公斤,其中包括远地点发动机。另外,宇宙1383号卫星较为奇特,被认为是第一颗COSPAS-SARSAT营救卫星,星上设备由苏联、美国和加拿大联合研制。卫星轨道与导航星系统的83°倾角十分接近。轨道周期稍长一些。该卫星与苏联1980年发射的宇宙1168导航卫星一样。因此,它可能有两种功能,一是导航、二是营救。
- 3. 早期预警卫星共发射五颗。卫星 轨道类似闪电通信卫星,但近地点稍有偏移。 到 1982 年底,连同 1981 年发射的四颗卫星 在轨道上构成了一个相隔 40°的工作网。
- 4. 海洋监视卫星(即核动力雷达 海洋 侦察卫星)共发射四颗。宇宙 1365 号 工 作 寿命 140 天、宇宙 1372 号工作寿命 224 天、 宇宙 1402 号工作寿命 140 天。宇宙 1412 号 只工作了 40 天就发生故障再入大气。
- 5. 其他不回收型宇宙号卫星共发射了二十八颗,其中海洋侦察卫星三颗,反卫星实验两颗,数据转储卫星四颗,小型军事通信卫星(一箭八星发射)十六颗,测地卫星一颗,厘米波段电报电话中继实验卫星一颗(发射后一个月定位在静止-1的位置上)(下转第18页)

附表 宇宙号照相侦察卫星的轨道机动情况

发射日期	小雒 田中	※型	倾角 初始 (度)(公	哈勒道 公里)			執	授	机	松	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	克		最后軌道	寿 (天)
12/1	1332	LR	82.3210-	-248										195-224	224 12.9
707	1334	HR	72.9 194	-288 220		293226—289	289 228 292							226—286	28613.8
30/	1336	4 G	70.3 169—	-356 170		365 164-377	377 164-361	-361 165370	0					152-300	27
16/2	1338	MR	1338 MR 72.9 196-363 200-	-363	[362 349-422	-422 359-411 357-413	1357-41	3					357-413 13.8	13.8
5/3	1342 HR		72.9 194	-300 229-		302 227 - 288 228-		-287 229 289	6					226-279	279 13.8
17/	1343 HR		72.9 197—287 228-	-287		288 222-328	328 226-322	-61						220-243 13.8	13.8
2 / 4	1347	4 G	70.4 172-340 171	-340		323 171 - 337 179-		322 172-33	-333 165-367	-367 161-36	-364 163-35	352 160-374 154	4—381		20
			155	-427 144		-414 141 - 362 173	173-356	-356 170 - 350	-356172-350175		5 177 — 35,	355 177 - 354 185 - 369 167 -	7-378 159	159—251	
15/4	1350	4 G	67.1 171-357 169	-357		342 172 - 338 172 -	172—351	1 67 — 36	-351 167 - 369 164 - 356 160 - 419	160-41	6			156-379	31
21/	1352	MR	1352 MR 70.4 207-360 211	360		359 349-415 347-407 359-407	347-407	7 359-40					•	357-40913.9	13.9
23/	1353	HR	82.4211-241212	-241	212—234									205—226	22612.9
21/5	1368 HR		70.4210	-339237		337236-304	304 233 260 234		360 231 - 246					228243	14
25/	1369	HR	82.3213	-269267	267—274	258—27	3261—282	282 253 - 28	-280 256-285					257—284	14
28/	1370	4 G	64.9 197	-275 208	208-26921	213—271	202	293 206-27	-271 205-269 21	9213—263				211—253	44
2/6	1373 MR		70.4209	-345 365	i l	-448 356-386								357—386	14
/ 8	1376 HR		82.3216—	-238215		246253—278	-278 259-272 261	2261—27	-277 261-286					261—284	14

发射日期	字宙 編号 类型 (度)(公里)	剣	捯	机	动情	克	最后轨道(天)
/8	1377 4 G 64.9 172 - 343 173 - 367 171 - 40	405 168 28	288 173-3	347 179-3	360 179-330 178	8—322	164-254 44
18/	1381 MR 70.4 201-377 376-436 360-451 362-450 360-435	1 362-45	0360-4	35			362-43612.9
30/	1384 4 G 67.2 170-358 171-354 167-30	301161-30	-302 164 - 3	-366167 - 412163	2163-304		153—246 30
6/7	1385 MR 82.3 184-236 185-307 307-388	- 82		 			303-38913.8
13/	1387 LR 82.3209—248						199-222 12.8
27/	1396 HR 72.9 196—297 229—292 229—29	-297 22828	286228—2	288 229 — 29	-295 233-247		223—24813.8
3/8	1398 HR 82.4216—234207—222						197-213 9.9
4/	1399 4 G 64.9171—350163—301159—353170—		-338 166-298 165	98 165-34	-341 168 -349 17	349 177 350 183 354 177 2	-285 173-264 43
20/	1401 HR 82.3214—263260—271260—286	91					260-28313.9
1/9	1403 MR 70.4 208-356 355-412 352-415	-CO	_				353—414 13.9
1/	1404 MR 72.8198-361347-427357-415	2				-	357—414 13.8
/8	1406 HR 82.3212-220212-213217-213	60					208-219 12.8
15/	1407 4 G 67.2 172-340 172-338 174-307 171-	7 171-35	358 184-3	-365.184-347	21		171—311 31
30/	1411 HR 72.8 197—357 229—286 228—28	-287 224-255	2				223—25413.8
14/10	1416 HR 70.4207—356232—278	 				-	224—26613.9
2/11	1419 HR 70.3209—266230—281227	-257 226 - 31	319217-24	43			215-24013.9
18/	1421 HR 70.3209—262230—281226—25	259 225 279	6.				222-273 13.9
3 /12	1422 HR 72.8196—287 227—288						219—27213.8
16/	1424 4 G 64.9 172-350 172-307 167-34	349162-34	345172—3	333			
23/12	1425 MR 70.0228-350347-416						347—41513.9
T ·洪	注: LR 为低分辨率, MR 为中分辨率, HR 为高分辨率, 4G 为	9第四代,即	长寿命高分	辨率。第四代	4.6. 为第四代,即长寿命高分辨率。第四代卫星不回收。坠毁	坠毁(胶片盆回收)。	

三、运载工具

在导航星全球定位系统的方案论证和全尺寸工程研制阶段研制的试验性导航研究卫星——布洛克-1,是用宇宙神运 载 火 箭 发射的。从 1978 年到 1981 年 12 月 为 止,发射了七颗布 洛克-1 型 卫星,除 1981 年 12 月发射的第七颗因运载火箭发生故障未能进入预定轨道外,其余的 6 颗都成功入轨,并完成了预定的试验项目。

布洛克-2 要比布洛克-1 大三 分 之一, 因此,将用航天飞机来发射,美空军已委托麦克唐奈·道格拉斯宇航公司研制发射 28 颗导航星用的有效载荷辅助 舱-D₂(PAM-D₂)。

PAM-D₂ 将继续沿用 PAM-D 的电子设备,但要求重新设计和研制装在航天飞机货舱内的发射架及其结构部件。另外,PAM-D₂ 将 使 用 改 进 型 火 箭 发 动 机(简 称 为 ISPM),预计在 1985 年 5月可供飞行使用。

PAM-D₂ 能够把 3500 磅左右的有效载 荷送入转移轨道,将来它的有效载荷能力可 **望增加到** 4000 磅。布洛克-2 型导航星及 其 远地点发动机的发射重量约为 3600 磅。

四、布洛克-2型卫星的特点

为了确保导航星全球定位系统的生存能力,在布洛克-2 导航星上采取了几个措施。 (1)研制了可展开的控制系统,以执行最低要求的"星内管理"功能;

(2) 在卫星上使用了能感测系统故障

并能自动采取适当纠正措施的诊断系统;

- (3)万一处理机受到核爆炸的扰乱, 导航数据处理系统能自动恢复并继续工作;
- (4)在卫星上使用了自动卸载系统, 在必要时,能自动切断卫星各分系统的电源;
- (5)在卫星上使用了专门设计的多用途核爆炸探测系统(IONDS),它不仅能探测核爆炸,而且还可以对核攻击作出准确的评价。另外星上设有可供多用途核爆炸探测系统使用的交叉通信线路,例如,可以通过卫星上的环状超高频天线,把核爆炸敏感器的数据从一颗卫星发射到另一颗卫星上

除上述措施外,还采用了可与航天飞机 相容的卫星设计方案,因为布 洛 克-2 型 导 航星加大了尺寸。

五、广泛的用途

导航星全球定位系统是当今世界上最先进的卫星导航系统。一旦投入使用,它将为各类用户提供三维位置、三维速度和精确时间信息。据说,与子午仪相比,导航定位精度可以提高一个数量级。经试验表明,导航星的军用导航定位精度可优于15.24米,民用定位精度可优于100米,测速精度优于10.1米/秒,计时精度优于10毫微秒(相对于全球定位系统的计时标准),而相对协调时的授时精度优于1微秒。它的潜在应用将包括目标捕获、低高度和途中导航、空中支援、导弹制导、全天候空投、仪表进场,会合和协同轰炸等军事应用以及各种民用。

傅 德棣编译于 1983 年 7 月 11 日的《航空周刊》

(上接第27页)

和宇宙 1426 号卫星。宇宙 1426 号卫星也是一颗轨道奇特的卫星,倾角 50.5°, 近地 点 202 公里、远地点 356 公里。有人推测,该卫星是一颗低分辨率的照相侦察卫星,但尚有两点置疑:一是卫星分离后,最初轨道上

出现了三个物体,这一点对侦察卫星来说是很少见的。二是,如果它不是第四代侦察卫星,那么它的飞行时间又比较长,该卫星从1982年12月28日发射至1983年1月中旬已经机动了两次,到六月份卫星仍在运行。

张宝昆译自《英国行星际学会杂志》 1983 年 6 月