文章编号:1001-2486(2008)02-0072-06

基于雷达波束篱笆的空间碎片数量的置信区间估计^{*}

宋 正 鑫, 胡 卫东, 陶 勇, 郁 文 贤 (国防科技大学 ATR 实验室, 湖南 长沙 410073)

摘 要:针对雷达波束篱笆空间碎片探测模式,提出了一种估计碎片数量置信区间的方法。对于给定的 轨道高度范围,将轨道倾角和雷达散射截面足够大的碎片是否真正穿越波束篱笆这一事件用(0-1)分布来建 模,根据所获取的轨道高度数据,得到该轨道高度范围内碎片穿越波束篱笆的平均概率,进而采用中心极限定 理估计出该范围内碎片总数量的置信区间。仿真实验验证了方法的有效性。

关键词: 航天器环境; 空间碎片数量; 统计采样; 雷达波束篱笆 中图分类号: V488; TN959.7 文献标识码: A

Estimation of the Confidence Interval for Space Debris Population Based on Radar Beam Fence

SONG Zheng-xin, HU Wei-dong, TAO Yong, YU Wen-xian

(ATR Lab., National Univ. of Defense Technology, Changsha 410073, China)

Abstract: A method of estimating the confidence interval for debris population using radar beam fence is described. Whether a debris object may cross the beam fence, that is, whether a debris has large enough inclinationand radar cross section or not, is actually detected and modeled as a (0-1) distribution. Using debris altitude data collected, the average probability of crossing the beam fence is obtained. The confidence interval for debris population is estimated by the Central Limitation Theorem. The validity of the method is verified by simulation.

Key words: spacecraft environment; space debris population; statistical characterization; radar beam fence

随着航天技术的发展而数量激增的空间碎片的危害已引起广泛关注。对于大尺寸碎片(低轨直径 超过约 10cm 的碎片以及高轨直径超过约 1m 的碎片),可采用传感器网进行例行的跟踪与编目;而对于 小尺寸碎片,由于难以定期跟踪,只能依赖空间碎片的统计采样技术,即通过在有限时长有限轨道区域 内获取的碎片数据(称"空间碎片的采样")来推求碎片总体的统计信息。碎片数量估计是空间碎片统计 采样的一个重要内容,还能用于验证空间碎片环境模型。此外,分析卫星的碰撞风险和估计碎片数量的 增长趋势,也需要获取在轨碎片的数量信息。已有空间碎片统计采样的实现途径包括:在轨原位探测 (包括分析从太空返回的航天器表面和利用在轨碰撞检测器)^[1]、光学望远镜的"凝视"模式^[2-3]、窄波束 雷达的波束驻留(Beam-park)模式^[4-5]。

雷达波束篱笆是进行空间碎片"普测"的一种重要手段,目前实用的系统有美国的海军空间监视电 子篱笆 NAVSPASUR 和法国的 GRAVES 雷达。由于二者均为连续波体制,且均工作在 VHF 波段,因而对 小尺寸碎片的探测能力有限,主要用于大尺寸碎片的编目。除了能对多目标进行跟踪,在雷达资源允许 的前提下,相控阵雷达还可发射特定信号形式的脉冲构成波束篱笆^[6]。载人航天、空间站等航天活动对 小尺寸碎片的观测提出了迫切需求,利用高频段(S,X 波段等)的雷达波束篱笆进行碎片探测不失为一 种好的解决方式。本文将针对雷达波束篱笆这一碎片探测手段,根据所获取的轨道高度数据,采用统计 学原理研究估计碎片数量置信区间的方法,为空间碎片(尤其是小尺寸碎片)的统计采样提供一种新的 实现途径。

^{*} 收稿日期:2007-09-14 基金项目:国家 863 高技术资助项目(2003AA134030;2005AA736050) 作者简介:宋正鑫(1978-),男,博士生。

问题与假设 1

不妨设测站位于北半球,所处经度为0.纬度为0.通过发 射扇形波束或利用笔形波束的扫描构成雷达波束篱笆(见图 波束篱笆相对于其中心线的扫描角范围为±Ψ2. 忽略波 束篱笆的"厚度"。对某轨道区域而言,这一区域内的所有碎 片中真正穿越波束篱笆者是对该区域碎片总体的一个采样。 本文研究的问题是:根据一段时间内(一般大于 24h) 雷达波束 篱笆所检测到的某轨道高度范围内空间碎片的采样数据,即 穿越波束篱笆碎片的轨道高度数据,估计该范围内碎片总数 量的置信区间。为此,作如下假设:





(1) 对于穿越波束篱笆的碎片,只要其 RCS (Radar Cross Section) 大干某一值(由雷达的探测能力决定),则该碎片就可被检测到;

(2) 所有碎片都运行在圆轨道上:

(3) 碎片的升交点赤经和平纬度角(近地点幅角与平近点角之和)在[0°.360]区间均匀分布;

(4) 对于给定轨道高度范围内一个具有穿越波束篱笆可能性的碎片(即轨道倾角和 RCS 足够大). 其是否真正穿越波束篱笆可用(0-1)分布来描述。

采用假设(1)是为了简化所讨论的问题,此时是对所有尺寸在雷达波束篱笆检测能力范围内的目标 数量作估计: 若可获取所有穿越波束篱笆目标的 RCS 数据, 还可限定仅对某一尺寸范围目标数量的置 信区间作估计。采用假设(2)、(3)的原因是,在雷达波束篱笆碎片探测模式下,利用一个观测弧段得不 到目标精确的轨道偏心率以及升交点赤经、近地点幅角、平近点角,只能获取轨道高度和倾角数据。假 设(2)、(3)的合理性已在空间碎片环境建模与验模的过程中得到证实^[7]。对于多个具有相同轨道高度 和倾角的碎片,其穿越波束篱笆的概率相等(由假设(2)、(3)保证)。进一步地,为简化所讨论的问题,对 于给定的轨道高度范围,可认为所有碎片具有相等的平均穿越概率(即假设(4)中(0-1)分布的参数), 这一概率由所有穿越波束篱笆的碎片进行平均得到。

碎片数量置信区间估计算法 2

2.1 算法原理

由于空间碎片的相对稀疏性,各碎片到达波束篱笆的过程可认为相互独立。对于给定的轨道高度 范围,其中可能被波束篱笆检测到的碎片总数目用 N 表示。一个具有穿越波束篱笆可能性的碎片(即 轨道倾角和 RCS 足够大) 是否真正穿越波束篱笆可用一个随机变量 X_i (i = 1, ..., N) 来描述, 则 X_i 服从 (0-1)分布(假设(4)),其均值和方差分别为: $E[X_i] = p, Var[X_i] = p[1-p]$ 。其中, 为给定轨道高 度范围内碎片穿越波束篱笆的平均概率。当该范围内碎片数量较多时,由中心极限定理,得

$$\frac{\sum_{i=1}^{N} X_i - E\left(\sum_{i=1}^{N} X_i\right)}{\sqrt{\operatorname{Var}\left(\sum_{i=1}^{N} X_i\right)}} = \frac{\sum_{i=1}^{N} X_i - Np}{\sqrt{Np(1-p)}}$$
(1)

可用标准正态分布来近似。其中, \sum_{X_i} 即观测时段内穿越波束篱笆的碎片总数目 M_{\circ} 采用区间估计的 方法可求得在给定轨道高度范围内碎片总数目 N 的置信度为 $1-\alpha$ 的置信区间 (B_1, B_2) 。其中

2p

$$B_{1} = \frac{\left[2M + z_{q2}^{2}\left(1-p\right)\right] - \sqrt{\left[z_{q2}^{2}\left(1-p\right)\right]^{2} + 4z_{q2}^{2}\left(1-p\right)M}}{2p}$$
(2)
$$B_{2} = \frac{\left[2M + z_{q2}^{2}\left(1-p\right)\right] + \sqrt{\left[z_{q2}^{2}\left(1-p\right)\right]^{2} + 4z_{q2}^{2}\left(1-p\right)M}}{2p}$$
(3)

(9)

2.2 碎片穿越波束篱笆的平均概率

在观测持续时间 t 内, 一个轨道高度为 h 的碎片作圆运动(假设(2))的周期数为

$$n_{0} = \frac{t}{T} = \frac{t}{2\pi \sqrt{(R_{E} + h)^{3}/\mu}} = \frac{t}{2\pi} \sqrt{\frac{\mu}{(R_{E} + h)^{3}}}$$
(4)

其中, T 为轨道周期; R_E 为地球半径; ^山为地心引力常数。从而, 在观测持续时间 t 内该碎片穿越雷达 波束篱笆的概率为

$$p = \frac{2\alpha}{2\pi} \bullet n_0 = \frac{t}{2\pi^2} \sqrt{\frac{\mu}{\left(R_E + h\right)^3}} \bullet \alpha \tag{5}$$

式中, α 为对于给定的碎片轨道, 波束篱笆对应的赤经覆盖范围; 分子中采用" 2 α " 的原因是在一个轨 道周期内, 碎片穿越同一纬圈 2 次。在非长期观测(即观测持续时间 *t* 不太长, 如为数天)条件下, 由(5) 式计算出的概率 *p* 将小于 1, 否则, 本文的方法将不再适用。

下面对给定的轨道高度 h 推导波束篱笆对应的赤经 覆盖范围 $\alpha_{...}$ 以地心为球心, 半径为 $R_{E} + h$ 的球面与波 束篱笆两端的边界线分别交于 $B \ C_{...}$

2.2.1 天顶指向的雷达波束篱笆(即波束篱笆中心 线指向天顶,且波束篱笆沿东西向扩展)

由图 2 易知, 波束篱笆覆盖的角度范围 ^φ 所对应的 地心角为

 $\varphi_0 = \varphi_{-2 \operatorname{arcsin}} \left[R_E \sin\left(\varphi_2 \right) / \left(R_E + h \right) \right] \quad (6)$

如图 3(a),大圆弧 AS 为测站 S 所在经线,点 B_1 、 C_1 图 2 天顶指向雷达波束篱笆的角度覆盖范围 分别为 B、C 在地球表面的投影。由波束篱笆的对称性, Fig. 2 Angle extension of the vertical radar beam fence 大圆面 B_1S 与大圆面 AS 垂直,因而在球面三角形 ASB_1 中(如图 3(b)),角 ASB_1 为直角。建立如图 3 (a) 所示的直角坐标系 O_EXYZ 。与之具有相同原点的球坐标系满足:赤道为基本圈,经线 AS 对应的经 度为 0。则各点的球坐标为 $S(R_E, \theta, 0)$, $A(R_E, \theta - \Delta \theta, 0)$, $B_1(R_E, \theta - \Delta \theta, \alpha/2)$ 。各点在直角坐标系 系 O_EXYZ 中的坐标分别为:

$$\begin{cases} S \left[R_E \cos\theta, 0, R_E \sin\theta \right] \\ A \left[R_E \cos\left(\theta - \Delta\theta\right), 0, R_E \sin\left(\theta - \Delta\theta\right) \right] \\ B_1 \left[R_E \cos\left(\theta - \Delta\theta\right) \cos\frac{\alpha_L}{2}, R_E \cos\left(\theta - \Delta\theta\right) \sin\frac{\alpha_L}{2}, R_E \sin\left(\theta - \Delta\theta\right) \right] \end{cases}$$

由于矢量 $O_E B_1$ 与矢量 $O_E S$ 之间的夹角为 $\varphi_0/2$, 矢量 $O_E A$ 与矢量 $O_E B_1$ 之间的夹角为 $\alpha_0/2$ ($\alpha_0/2$ 为 大圆弧 AB_1 对应的地心角, 不同于图 3(a) 中小圆弧 AB_1 对应的小圆圆心角 $\alpha_0/2$), 故

$$\cos\theta\cos\left(\theta - \Delta\theta\right)\cos\frac{\alpha}{2} + \sin\theta\sin\left(\theta - \Delta\theta\right) = \cos\frac{\varphi_0}{2} \tag{7}$$

$$\cos^{2}\left(\theta - \Delta\theta\right) \cos\frac{\alpha_{L}}{2} + \sin^{2}\left(\theta - \Delta\theta\right) = \cos\frac{\alpha_{0}}{2}$$
(8)

如图 3(b), 在球面三角形 ASB_1 中, 由球面三角公式, 有 $\cos(\alpha_0/2) = \cos \Delta \theta \cos(\varphi_0/2)$

由(7)、(8)、(9)式得

$$\Delta \theta = \theta - \arcsin\left[\cos\left(\frac{\varphi}{2}\right)\sin\theta\right] \tag{10}$$

$$\alpha = 2 \arccos \left[\frac{\cos \Delta \theta \cos \left[\frac{\varphi_0}{2} \right] - \sin^2 \left[\theta - \Delta \theta \right]}{\cos^2 \left[\theta - \Delta \theta \right]} \right]$$
(11)

上式即对于轨道高度 h, 波束篱笆对应的赤经覆盖范围 α_e 。式中, Θ_0 和 $\Delta \theta$ 分别由(6)、(10)式确定。 2.2.2 倾斜的雷达波束篱笆(即波束篱笆中心线的仰角 $Y_0 < \Pi/2$, 且波束篱笆中心线与其在地球表



74



图 3 天顶指向的雷达波束篱笆几何关系图

Fig. 3 Geometry of a vertical radar beam fence

面的投影所成平面和波束篱笆所在平面垂直)

如图 4, 设波束篱笆中心线在站心地平坐标系中的方位角为 $\eta(\eta = \pi 对应正南方), 波束篱笆两端的 边界线在站心地平坐标系中的方位角分别为 <math>\eta_{-}(\varphi/2), \eta_{+}(\varphi/2), \eta_{-}g(\psi/2), \eta_{-}g(\psi$

$$\sin X = \sin X_0 \cos \left(\frac{\varphi}{2} \right)$$
(12)

由矢量夹角公式易得

$$\cos^2 x \cos \phi' + \sin^2 x = \cos \phi \tag{13}$$







图 4 倾斜的雷达波束篱笆几何关系图

Fig. 4 Geometry of a non-vertical radar beam fence

如图 4(c), B, C 到 S 的距离相等, 均为

$$\rho_{0} = \sqrt{\left(R_{E} + h\right)^{2} - R_{E}^{2} \cos^{2} x} - R_{E} \sin x$$

$$(14)$$

$$\overline{m} = \sqrt{\left(P_{0} \cos x \cos \left(\eta - \frac{\phi}{2}\right)\right)} + \rho_{0} \cos x \sin \left(\eta - \frac{\phi}{2}\right) + \rho_{0} \sin x \right) + \overline{m} = \mathbf{H} \Psi \overline{m}$$

则 *B* 在站心地平坐标系中的坐标为 $\left[\rho_{0}\cos Y \cos \left[\eta - \frac{1}{2} \right], \rho_{0}\cos Y \sin \left[\eta - \frac{1}{2} \right], \rho_{0}\sin Y \right]$ 。 世 m, μ 变换得, 点 *B* 在坐标系 *O*_E*XYZ* 中的坐标为(坐标系 *O*_E*XYZ* 的定义同图 3(a))

$$X_{B} = -\rho_{0}\cos\operatorname{Ycos}\left(\eta - \frac{\varphi'}{2}\right)\sin\theta + \rho_{0}\sin\operatorname{Ycos}\theta + R_{E}\cos\theta$$
(15)

$$Y_{B} = \left[\rho_{0} \cos \mathbb{Y} \sin \left[-\frac{\phi}{2} \right] \right]$$
(16)

$$Z_{B} = \rho_{0} \cos \gamma \cos \left(\eta - \frac{\varphi'}{2} \right) \cos \theta + \rho_{0} \sin \gamma \sin \theta + R_{E} \sin \theta$$
(17)

于是

$$\tan \alpha_{B} = \frac{Y_{B}}{X_{B}} = \frac{\rho_{0} \cos \gamma \sin \left[\eta - \frac{\phi}{2} \right]}{-\rho_{0} \cos \gamma \cos \left[\eta - \frac{\phi}{2} \right] \sin \theta + \rho_{0} \sin \gamma \cos \theta + R_{E} \cos \theta}$$
(18)

同理

$$\tan \alpha_{c} = \frac{Y_{c}}{X_{c}} = \frac{\rho_{0} \cos x \sin \left[\eta_{+} \frac{\phi}{2} \right]}{-\rho_{0} \cos x \cos \left[\eta_{+} \frac{\phi}{2} \right] \sin \theta_{+} \rho_{0} \sin x \cos \theta_{+} R_{E} \cos \theta}$$
(19)

其中, α_B 、 α_C 分别为B、C 对应的经度。 令 $\xi = \tan\left(\alpha_B - \alpha_C\right)$, 则

ε

$$= \left(\tan \alpha_{B} - \tan \alpha_{C}\right) / \left(1 + \tan \alpha_{B} \tan \alpha_{C}\right)$$
(20)

$$\alpha_{L} = \begin{cases} \arctan \zeta, & \zeta \neq 0\\ \pi_{+} \arctan \xi, & \xi < 0 \end{cases}$$
(21)

式(21)即倾斜的雷达波束篱笆对应的赤经覆盖范围。

综上,对某轨道高度范围,估计该范围内碎片数量置信区间的具体步骤为:

(1) 根据获取的轨道高度数据, 对每个穿越波束篱笆的碎片计算其穿越概率p(对于天顶指向的和倾斜的波束篱笆, 分别采用相应的公式进行计算);

(2) 对该轨道高度范围内所有穿越波束篱笆的碎片的穿越概率 *p* 求均值,并求得该范围内穿越波 束篱笆的碎片数量 *M*;

(3) 对于给定的置信度 1- α , 由(2)、(3) 式求该轨道高度范围内碎片数量的置信区间 $\left(B_1, B_2\right)$ 。

3 仿真分析

根据 NORAD (North American Air Defense Command) 2007 年 4 月 9 日发布的 10 248 个目标的双行根数, 利用中国科学院紫金山天文台提供的轨道确定与预测软件, 仿真了以下几种雷达波束篱笆碎片探测模式: 天顶指向; 波束篱笆中心线指向正南 70[°] 仰角; 波束篱笆中心线的方位角为南偏西 1², 仰角为 70[°]。 仿真条件为: 仿真起止时间 2007 年 4 月 8 日零时—2007 年 4 月 9 日零时(文中所有的时间均为协调世 界时); 测站纬度 25. 19[°]N; 测站经度 112. 98[°]E; 测站海拔高度 0; 波束篱笆所覆盖的轨道高度范围 400~ 1400 km; 波束篱笆角度覆盖范围 1²(扫描角度范围), 0. 1[°]("厚度")。

仿真时假设所有目标的 RCS 都在雷达的探测能力范围内。采用本文的方法得到 400~1400 km 轨 道高度范围内(步长为 50 km)目标数量的置信区间(置信度为 99.74%),并与 NORAD 数据相应轨道高 度范围的目标数量进行了比较。由图 5 知,NORAD 数据各轨道高度范围的目标数量完全由置信区间的 上下限所包含。这验证了算法中所作假定和近似的合理性,也证实了算法的有效性。



图 5 雷达波束篱笆模式下空间目标数量的置信区间

Fig. 5 Estimated confidence interval for space object population based on radar beam fence

为分析所估计碎片数量的置信区间随观测时长的变化,采用同样的仿真条件,针对 NORAD 数据中 950~1000 km 轨道高度范围内(其他轨道高度范围有类似的结果)的 785 个目标,仿真了天顶指向的雷 达波束篱笆碎片探测模式。采用文中方法估计的不同观测时长对应的目标数量置信区间如表1所示。 表1中,"相对不确定度"定义为区间长度与区间中点之比(百分数)。由表1可知,随着观测时长的增 加,穿越波束篱笆的目标数目增多,所估计出的目标数量的置信区间的长度逐渐变短,相对不确定度逐

渐变小,即增加观测时长将有利于缩小目标数量估计的不确定度。

表1 估计出的空间目标数量的置信区间随观测时长的变化

(起始时间为 2007 年 4 月 8 日零时,所考虑的轨道高度范围为 950~1000km,置信度为 99.74%)

Tab. 1 Estimated confidence interval for space object population change with observation time duration (start time: 8 Apr. 2007 00 00 00 00; altitude: 950~ 1000 km; confidence: 99.74%)

序号	观测终止时间	穿越篱笆的目标数	区间下限	区间上限	区间中点	区间长度	相对不确定度
1	2007 年 4 月 9 日零时	104	586	1011	799	425	53. 19%
2	2007 年 4 月 10 日零时	203	628	899	764	271	35. 47%
3	2007 年 4 月 11 日零时	314	680	883	782	203	25. 96%
4	2007 年 4 月 12 日零时	412	690	843	767	153	19. 95%
5	2007 年 4 月 13 日零时	513	704	819	762	115	15. 09%
6	2007 年 4 月 14 日零时	609	712	792	752	80	10.64%
NORAD 目标数量:		785					

4 结论

针对雷达波束篱笆空间碎片探测模式,根据获取的"空间碎片的采样"信息,采用统计学原理研究了 估计碎片数量置信区间的方法。该方法不依赖于空间碎片的先验信息(如空间目标编目库或空间碎片 环境模型),仅利用了穿越雷达波束篱笆碎片的轨道高度数据。仿真实验结果表明,估计出的目标数量 置信区间与空间目标的实际数目具有良好的一致性;随着观测时长的增加,置信区间的长度变小,即所 估计出的目标总数量的不确定度减小。

致谢:感谢中国科学院紫金山天文台提供轨道确定与预测软件。

参考文献:

- Zook H A, Mckay D S, Bernhard R P. Results from Returned Spacecraft Surfaces [C]//Potter A. Orbital Debris: Technical Issues and Future Directions, 1990 A IAA/ NASA/ DOD Orbital Debris Conference. Houston: NASA Lyndon B. Johnson Space Center, 1992: 294–299.
- [2] Matney M J, Stansbery E, Africano J, et al. Extracting GEO Orbit Populations from Optical Surveys[J]. Advances in Space Research, 2004, 34 (5): 1160-1165.
- [3] Jehn R, Ariafar S, Schildknecht T, et al. Estimating the Number of Debris in the Geostationary Ring[J]. Acta Astronautica, 2006, 59(1-5): 84-90.
- [4] Alfriend K T, Lewis D L. Estimation of the Low Earth Orbit Debris Population and Distribution [J]. Journal of Spacecraft and Rockets, 1994, 31 (1): 48-53.
- [5] Alfriend K T, Lewis D L. Estimation of the Low Earth Orbit Debris Population Using a Non-vertical Staring Radar [J]. The Journal of the Astronautical Sciences, 1996, 44(1): 99-113.
- [6] Settecerri T J, Skillicom A D, Spikes P C. Analysis of the Eglin Radar Debris Fence[J]. Acta. Astronautica, 2003, 54(3): 203-213.
- [7] Liou J C, Matney M J, Anz-meador, et al. The New NASA Orbital Debris Engineering Model ORDEM2000[R]. NASA/TP- 2002- 210780, 2002.