李伟,魏文康,刘畅,等. 基于空间位置概率的 NGSO 通信星座干扰仿真分析研究[J]. 电波科学学报, 2021, 36(3): 483-490. DOI: 10.12265/j.cjors. 2021007

LI W, WEI W K, LIU C, et al. Interference analysis simulation method based on spatial position probability for NGSO communication constellation system [J]. Chinese journal of radio science, 2021, 36(3): 483-490. (in Chinese) DOI: 10.12265/j.cjors.2021007

## 基于空间位置概率的 NGSO 通信星座 干扰仿真分析研究

李伟 魏文康 刘畅 刘珊杉 武秀广 (国家无线电监测中心,北京100037)

摘 要 针对非静止轨道 (non-geostationary orbit, NGSO) 通信星座系统与静止轨道 (geostationary orbit, GSO) 卫星系统同频干扰问题,建立了面向多波束 NGSO 通信星座系统的集总干扰分析模型,根据国际电联的 相关建议和报告,提出了基于空间位置概率的双精度分析方法. 通过对 NGSO 参考卫星进行空间采样,得出干扰 的统计分布规律. 以 OneWeb 和 SINOSAT-5 系统为仿真场景,评估了两系统间的干扰情况,并与国际通用工具对 比验证了所提方法的正确性. 在此基础上探究了精细步长仿真准则和地球站位置对结果的影响. 结果表明,对于 大规模 NGSO 通信星座系统,分隔角小于等于精细步长区域夹角的 NGSO 卫星数占比门限为 20% 时能够兼顾 结果精度和计算效率,干扰分布趋势与 GSO 地球站纬度密切相关.

关键词 非静止轨道 (NGSO) 通信星座系统;静止轨道 (GSO) 卫星系统;同频干扰;干扰分析;空间位置概率
中图分类号 TN927 文献标志码 A 文章编号 1005-0388(2021)03-0483-08
DOI 10.12265/j.cjors.2021007

# Interference analysis simulation method based on spatial position probability for NGSO communication constellation system

LI Wei WEI Wenkang LIU Chang LIU Shanshan WU Xiuguang

(State Radio Monitoring Center, Beijing 100037, China)

**Abstract** Aiming at the problem of co-frequency interference between non-geostationary orbit (NGSO) constellation system and geostationary orbit (GSO) satellite system, aggregated interference analysis model for NGSO multi-beam constellation system is established, and the dual step algorithm of spatial position probability is proposed for interference analysis simulation based on relevant ITU recommendations and reports. This method discretizes the spatial position of NGSO reference satellite by dividing the latitude and longitude grid. Then the probability density function of interference-to-noise ratio (I/N) can be obtained. Taking OneWeb and SINOSAT-5 system as the typical NGSO constellation system and GSO satellite system respectively, the interference analysis is performed by using the proposed method, and the results are verified with International common tool. The results illustrate that when the threshold of the number of NGSO satellites whose separation angle is not more than the included angle of the fine step size region is 20%, both the result accuracy and calculation efficiency can be balanced. The I/N distribution is related to the latitude of the ground station.

**收稿日期:** 2021-01-11 资助项目: 国家重点研发计划(2020YFB1806100);国家自然科学基金(91738101) 联系人: 刘畅 E-mail: liu.c.c@srrc.org.cn

**Keywords** NGSO communication constellation system; GSO satellite system; co-frequency interference; interference analysis; spatial position probability

### 引 言

与 5G 无线通信网络相比, 6G 无线通信网络将 有望提供 100% 的覆盖率, 实现空天地海一体化网 络<sup>[1]</sup>.为满足全球无缝覆盖的需求, 6G 无线通信网络 不只限于陆地无线通信网络, 将与卫星通信、海洋通 信和无人机通信等形成以地面网络为基础、以空间 网络为拓展的信息网络<sup>[2]</sup>. 凭借空间立体广域覆盖、 高通量大带宽, 尤其是微小卫星制造技术的发展和 卫星发射成本的降低, 非静止轨道 (non-geostationary orbit, NGSO) 通信星座网络被认为是未来 6G 无线网 络体系架构中一种有潜力的解决方案<sup>[3]</sup>.

近年来,O3b、OneWeb、SpaceX 和 Telesat 等欧 美公司纷纷计划部署 NGSO 通信星座系统来提供高 速率宽带互联网服务<sup>[4]</sup>, NGSO 通信星座系统迎来了 新一波高速发展浪潮,如 OneWeb 预计发射 720 颗卫星<sup>[5]</sup>; Starlink 预计共发射约 42 000 颗卫星. 从世 界各国向国际电联 (International Telecommunication Union, ITU) 申报的频率轨道资源技术资料来看, 这 些新兴的 NGSO 通信星座系统拟规划使用的频率资 源主要集中在 Ku/Ka 频段. 同时, Ku/Ka 频段也是传 统静止轨道 (geostationary orbit, GSO) 卫星通信系统 的主用频段,目前该频段上已运行着大量的在轨系 统.未来 NGSO 通信星座系统与 GSO 卫星通信系统 同频共存的场景下,由于 NGSO 通信星座系统的卫星 规模庞大,全球连续覆盖且用户终端无处不在,对 GSO卫星通信系统造成有害干扰的可能性极大[6-10]. 根据 ITU《无线电规则》第 22.2 条, GSO 卫星固定业 务系统和卫星广播系统在 Ku/Ka 频段使用上具有优 先地位, NGSO 卫星通信系统不得对这些 GSO 系统 造成不可接受的干扰,且不得寻求 GSO 系统的保护. 因此,开展 NGSO通信星座系统与 GSO 卫星系统之 间的干扰分析研究显得尤为必要.

国内外已经开展了 NGSO 通信星座系统与 GSO 卫星系统间的干扰分析研究.针对 GSO 卫星系 统的地球站接收到来自多颗 NGSO 卫星的发射信号 下行链路场景,文献 [6] 分析了规避角策略对等效功 率通量密度 (equivalent power flux density, EPFD)的 影响.文献 [7] 在保证 GSO 系统不受干扰前提下,通 过计算载噪比及干噪比对 NGSO 下行链路的可用性 进行了分析. 文献 [8] 研究了 NGSO星座系统与 GSO 卫星系统间的上下行共线干扰情况,并提出了 基于功率控制的干扰减缓策略. 文献 [9] 分析了 NGSO 星座系统对 GSO 卫星系统的上行链路干扰. 文献 [10] 针对 NGSO 星座系统干扰 GSO 卫星系统 的端到端场景, 研究了 NGSO 卫星数量以及 NGSO 卫星与 GSO 卫星间的相对角度对误码率 (bit error rate, BER) 的影响. 文献 [11] 提出了一种基于概率的 干扰分析方法.

上述文献基本都是在特定干扰场景下针对星座 系统中单颗或少数几颗 NGSO 卫星进行的干扰计算 仿真,没有结合实际星座系统的轨道运行规律,进而 难以对干扰仿真结果进行长时的统计分析,得到的 仿真结果不能较为客观地反映实际干扰情况.并且 国内外规划建设的星座系统都是成百上千颗卫星组 成,甚至还有万颗以上规模,如何高效分析这种大规 模 NGSO 通信星座系统与 GSO卫星系统之间的干扰 也是当前面临的难题.关于卫星系统的干扰仿真分析, 国际上较为通用的软件工具 Visualyse (Professional) 在计算大规模 NGSO通信星座系统时存在复杂度过 高、仿真时间过长的问题. 文献 [11] 获得统计性干扰 计算结果不需要计算机长时间的仿真来遍历整个星 座,与通用软件仿真相比具有仿真时间短的优势,但 在干扰建模时没有考虑 NGSO 通信星座系统的多波 束建模和频率复用方案,且在对 NGSO 星座中的参 考卫星进行空间采样时使用不变的单一精度.

针对上述问题,本文对 NGSO 通信星座系统与 GSO 卫星通信系统之间的同频干扰情况进行深入研 究,建立了面向多波束 NGSO 通信星座系统的集总 同频干扰场景数学分析模型,根据 ITU 的相关建议 和报告,提出基于空间位置概率的双精度干扰分析 方法.通过对比分析验证所提方法的可信度及高效 性,为大规模 NGSO 通信星座系统的干扰评估提供 有效的分析方法并降低仿真复杂度.

#### 1 干扰场景及干扰建模

图 1为 GSO 卫星系统与 NGSO 通信星座系统间的下行干扰场景示意图.



图1 下行干扰场景示意图



#### 1.1 干扰场景数学模型

GSO 地球站接收到来自单个 NGSO 卫星某个波束的下行链路干扰 Itom 为

$$I_{\text{down}} = \frac{P_{t}g_{\text{ns}}(\theta_{1})g_{\text{gc}}(\theta_{2})F_{\text{BA}}}{\left(4\pi d_{2}/\lambda_{2}\right)^{2}}.$$
(1)

式中:  $P_1$ 表示 NGSO 卫星的发射功率; 假设地球站天 线主瓣对准其服务卫星天线,  $g_{ns}(\theta_1)$ 、 $g_{ge}(\theta_2)$ 分别表示 偏离天线主轴 $\theta_1$ 、 $\theta_2$ 方向上的天线增益, 其中下标 ns 表示 NGSO 卫星, 下标 ge 表示 GSO 地球站;  $F_{BA}$ 表 示下行链路的带宽调整因子;  $d_2$ 表示下行链路干扰 路径的星地间距离;  $\lambda_2$ 表示下行链路载波频率对应 波长.

由于 NGSO 通信星座系统卫星规模大,地面终端无处不在,存在多颗 NGSO 卫星同时干扰某个 GSO 地球站的情况; NGSO 卫星采用多波束天线且 卫星波束之间存在频率复用<sup>[12]</sup>,每个 NGSO 卫星覆 盖范围内同时存在多条链路对 GSO 地球站产生有 害干扰.因此,在对 NGSO 通信星座系统和 GSO 卫 星系统的下行干扰场景进行分析时,需要同时考虑 来自不同 NGSO 卫星和不同卫星波束的同频干扰. GSO 地球站受到来自 NGSO 卫星的下行链路集总干 扰为

$$I_{\rm down, agg} = \sum_{s=1}^{S} \sum_{l=1}^{L_s} I_{\rm down, ls}.$$
 (2)

式中: *I*<sub>down,1</sub>表示第 *s*颗 NGSO 卫星的第*l*个波束对 GSO 地球站产生的下行干扰; *S*表示对 GSO 地球站 产生干扰的 NGSO 卫星数量; L,表示第 s 颗 NGSO 卫星下对 GSO 地球站产生干扰的波束数量.

#### 1.2 干扰评价指标

干扰评价指标是判定两系统能否频率共用的判定标准.常用的干扰评价指标有六种:最大允许集总干扰功率*I*<sub>agg</sub>、集总干扰噪声功率比*R*<sub>IN</sub>、噪声相对增量*R*<sub>ATT</sub>、EPFD、载波与集总干扰功率比*R*<sub>CI</sub>、BER.前四种评价指标是面向频率协调,后两种是面向系统工作性能.在后续分析中,选取ITU最常用的*R*<sub>IN</sub>作为干扰评价指标,来衡量系统干扰严重程度.GSO地球站受到来自NGSO卫星的下行链路集总干扰噪声功率比*R*<sub>IN</sub>为

$$R_{\rm IN} = \frac{I_{\rm down,agg}}{N} = \frac{\sum_{s=1}^{S} \sum_{l=1}^{L_s} I_{\rm down,ls}}{kBT}.$$
 (3)

式中: k 表示玻尔兹曼常数; B表示受扰系统的下行链路通信带宽; T表示受扰系统地球站天线等效噪声温度. 集总干扰噪声功率比R<sub>IN</sub>的 dB 形式为

 $R_{\rm IN}(\rm dB)=10lg(R_{\rm IN}). \tag{4}$ 

#### 2 空间位置概率双精度算法

空间位置概率双精度算法 (dual step algorithm of spatial position probability, DSA-SPP) 采用双精度网格 分辨率对经纬度网格进行空间采样,对每一个空间 采样点进行干扰分析,从而得到具有空间统计特性 的干扰结果. DSA-SPP 可通过预先设定的 NGSO 参 考卫星所处的空间网格位置求解得到 NGSO 星座的 拓扑<sup>[11]</sup> 由于干扰功率水平是 NGSO卫星位置的函 数,已知 NGSO 参考卫星在经纬度网格的概率密度 函数,则可求解得到干扰功率水平的概率密度函数 和累积分布函数 (cumulative distribution function, CDF), 从而评估 NGSO 通信星座系统对 GSO 卫星系统的 干扰程度. 鉴于 NGSO通信星座系统的卫星规模庞 大,干扰链路数量较多,为了兼顾仿真的准确性及高 效性, DSA-SPP 采用双精度: 在干扰变化显著的区域 采用精细网格分辨率,在干扰变化缓慢的区域采用 粗网格分辨率.

#### 2.1 空间位置概率的精度分析

#### 2.1.1 NGSO 参考卫星的概率密度函数

已知参考卫星的位置,可以确定星座中其他卫 星的位置,得到对应的星座拓扑.考虑圆轨道,参考 卫星位置关于经度和纬度的联合概率分布函 数[11] 为

$$p_{X}(\Phi,\Theta) = \begin{cases} \frac{1}{2\pi^{2}} \frac{\cos(\Theta)}{\sqrt{\sin^{2}(\delta) - \sin^{2}(\Theta)}}; & -\pi < \Phi \leq \pi \\ -\delta < \Theta < \delta \\ \# \dot{\mathbb{C}} \end{cases}$$
(5)

式中, δ为 NGSO 星座的轨道倾角.

2.1.2 精细步长区域定义

依据 ITU-R S.1325-3 建议书<sup>[12]</sup>,精细步长区域  $\varphi_{FSR}$ 是基于 GSO 地球站处观察到的分隔角来定义的. 如图 2 所示,  $\varphi_{FSR}$ 与地球站的天线尺寸有关,当  $D/\lambda > 100时,$ 

$$\varphi_{\rm ESR} = \max(3.5^\circ, \alpha_1). \tag{6}$$

式中: $\alpha_1$ 为第一旁瓣角度, $\alpha_1 = 15.85(D/\lambda)^{-0.6}$ , D为 GSO 地球站天线直径, $\lambda$ 为下行链路工作频率所对应 的波长.



Fig. 2 Schematic diagram of fine step region

2.1.3 精细步长仿真触发准则

按照 ITU-R S.1325-3 建议书, 对于 GSO 地球站  $e_m$ , 只要有一颗 NGSO 卫星 $s_n$ 与 GSO 卫星之间的分 隔角 $\varphi_{m,n}$ 小于等于 $\varphi_{FSR}$ ,则应采用精细仿真步长. 当参 考卫星位于经纬度网格 $g_{i,j}$ 时, DSA-SPP 采用的精细 步长仿真触发因子 $f_{i,j,m}$ 为

$$f_{i,j,m} = \begin{cases} 1 & \varphi_{m,n} \leqslant \varphi_{FSR} ( \Re \Pi 精细步长 ) \\ 0 & 其它 ( 不 \Re \Pi 精细步长 ) \end{cases}$$
(7)

考虑到新兴 NGSO 通信星座系统的卫星数量巨 大,对地具有多重覆盖,在 GSO 地球站 *e*<sub>m</sub>处,分隔角 小于等于φ<sub>FSR</sub>的 NGSO 卫星数量将会变多.同时,为 了进一步提升仿真效率,在 S.1325-3 建议书定义的 精细步长区域基础上,设计了基于分隔角小于等于  $\varphi_{FSR}$ 的 NGSO 卫星颗数的精细步长仿真因子.记q表 示分隔角小于等于 $\varphi_{FSR}$ 的 NGSO 卫星颗数占所有干 扰 NGSO 卫星颗数的比例,当参考卫星位于经纬度 网格 $g_{i,j}$ 时, DSA-SPP 采用的精细步长仿真触发因子  $f_{i,j,m}$ 为

$$f_{i,j,m} = \begin{cases} 1, & q \ge q_{th}(采用精细步长) \\ 0, & 其它(不采用精细步长) \end{cases},$$
(8)

$$q = \frac{S'}{S}.$$
 (9)

式中: q<sub>u</sub>表示准则所规定的门限值; S'表示分隔角小 于等于φ<sub>FSR</sub>的 NGSO 卫星颗数; S表示对 GSO 地球站 e<sub>m</sub>带来干扰的 NGSO 卫星总颗数.

#### 2.2 DSA-SPP 流程

DSA-SPP 流程如图 3 所示.首先在( $-\pi < \Phi \le \pi$ ,  $-\delta < \Theta < \delta$ )经度-纬度平面按照粗网格分辨率划分经 纬度网格.对于每次空间采样,假定参考卫星位于经 纬度网格中心.任意选取一个经纬度网格,将 NGSO 通信星座系统的参考卫星置于该网格中心,并根据 式(5)计算出参考卫星出现在该经纬度网格上的概 率.已知参考卫星的位置,则可确定星座系统中其他 卫星的位置,按照一定的跟星策略建立通信链路, NGSO 通信星座系统与 GSO 卫星系统之间的干扰关 系也就能够确定,进而可计算出该网格下 NGSO 通 信星座系统对 GSO 卫星系统下行链路的集总干扰. 遍历所有经纬度网格,得到在每一个网格下的集总 干扰及对应概率,最终可得到 $R_{\rm IN}$ 的 CDF.

为兼顾干扰计算的精度与复杂度,在按照粗网络分辨率划分经纬度网络的基础上,在一定触发准则下,引入细网格分辨率.在图3的步骤8,根据在GSO地球站观察到的GSO卫星与NGSO卫星之间的分隔角自适应调整经纬度网格分辨率,若分隔角小于等于式(6)的精细步长区域的夹角限值*φ*<sub>FSR</sub>,则采用细仿真网格分辨率将参考NGSO卫星所处的经纬度网格作进一步划分,形成更细的经纬度网格,并按照前文描述的干扰分析流程分别计算每一个细经纬度网格下的集总干扰及相应的概率.



#### 3 仿真与结果分析

3.1 仿真模型

以 SINOSAT-5 系统和 OneWeb 系统为仿真场 景. SINOSAT-5 卫星的轨道位置为 110.5°E, ITU 卫 星 网络资料数据库中 SINOSAT-5 卫星 网络资料 ID 为 106520145<sup>[13]</sup>. 选取下行波束 EKU1 的参数信息 作为 SINOSAT-5 系统下行链路的仿真参数配置, 如 表1所示.

	表1	SINOSAT-5 卫星系统通信参数
Tab. 1	SINOS	SAT-5 satellite communication parameters

参数	取值
	下行链路
卫星天线峰值增益/dBi	37
卫星天线半功率波束角/(°)	0.1
发射功率/dBW	16.3
地球站天线峰值增益/dBi	52.9
地球站天线半功率波束角/(°)	0.4
通信带宽/MHz	60
工作频率/GHz	11.54
接收机噪声温度/K	240
地面站天线模型	AP8 <sup>[14]</sup>
卫星天线模型	ITU-R S.672-4 <sup>[15]</sup>

OneWeb 系统的轨道高度为 1 200 km, 倾角为 87.9°, 有 18 个轨道面, 每个轨道面有 40 颗卫星, 共 720 颗卫星. 每颗 OneWeb 卫星具有 16 个固定波束<sup>[4-5]</sup>, 波束采用时分复用传输方案, 波束间采用八色频率 复用. OneWeb 卫星 网络资料 ID 为 113520120<sup>[16]</sup>, 选取下行波束 TAR3 的参数信息作为 OneWeb 系统 的仿真参数配置, 如表 2 所示.

表 2 OneWeb 卫星系统通信参数 Tab. 2 OneWeb satellite communication parameters

参数	取值
链路类型	下行链路
卫星天线峰值增益/dBi	25.9
卫星天线半功率波束角/(°)	7.9
发射功率/dBW	8.5
地球站天线峰值增益/dBi	19.9
地球站天线半功率波束角/(°)	17.7
通信带宽/MHz	125
工作频率/GHz	11.512 5
接收机噪声温度/K	120
地球站天线模型	AP8 <sup>[14]</sup>
卫星天线模型	ITU-R S.1528-0 <sup>[17]</sup>

#### 3.2 精细步长仿真触发准则探究

DSA-SPP 采用双精度分辨率来划分经纬度网格, 需要确定精细步长仿真(即精细网格分辨率)触发准则.根据式(7)至(9),设置了三种不同精细步长仿真 触发准则,以评估其对仿真结果的影响,如表3所示.

表 3 双步长仿真触发准则 Tab. 3 Simulation trigger criterions of dual step

仿真准则	参数
准则1	ITU-R S.1325
准则2	$q_{ m th}$ = 10%
准则3	$q_{ m th}$ = 20%

基于 OneWeb 和 SINOSAT-5 系统参数,设置 GSO 地球站的位置为 (0°, 110.5°E),采用均匀分布方式部 署 NGSO 地球站 28 个 (站间距 160 km),分析 OneWeb 系统对 SINOSAT-5 系统下行用户链路的干扰. 粗细 仿真步长的经纬度分辨率分别为 0.2°和 0.01°. 图 4 给出了不同精细步长仿真触发准则下 GSO 地球站 集总干噪比 *R*<sub>IN</sub>的 CDF 曲线.可以看出,与单一粗步 长相比,采用单一粗步长与细步长结合的双步长得 到的*R*<sub>IN</sub>分布范围更广,尤其能够有效避免漏掉一些 较为严重干扰情形的统计,如图 4 右上角的小图所 示. 另外,在三种精细步长仿真触发准则下,GSO 地 球站集总干噪比 CDF 曲线完全重合.这是因为当部 署 28 个 NGSO 地球站时,分隔角小于等于*φ*<sub>FSR</sub>的 NGSO 卫星颗数占比*q*超过了 20%.



图 4 不同精细步长准则下R<sub>IN</sub>的 CDF(28 个 NGSO 地球站) Fig. 4 CDF of R<sub>IN</sub> with different fine step size criteria (28 NGSO earth stations)

图 5 给出了在 NGSO 地球站部署数目增为 252 个情形下 GSO 地球站集总干噪比 R<sub>IN</sub>的 CDF 曲 线.由图 5 可知, 准则 1 和准则 2 下的 GSO 地球站集 总干噪比 CDF 曲线完全重合, 准则 3 与它们并未完 全重合, 但相差甚微.随着 NGSO 地球站部署数量的 增多, 干扰 GSO 地球站的 NGSO 卫星数量随之增 加, 致使在每次空间采样中分隔角小于等于 \u03c9\_FSR 的 NGSO 卫星数占比 \u03c9 均不小于 10%, 但不总大于 20%. 因此, 在对大规模 NGSO 通信星座系统进行干扰分 析时, 可以通过设置稍微严格的精细步长仿真准则, 在保证干扰计算结果精度的同时还可提升仿真效率.



图 5 不同精细步长准则下R<sub>IN</sub>的 CDF(252 个 NGSO 地球站) Fig. 5 CDF of R<sub>IN</sub> with different fine step size criteria (252 NGSO earth stations)

#### 3.3 仿真方法有效性及高效性探究

通过与国际通用工具 Visualyse(Professional)的 干扰计算结果作比较来验证所提方法的有效性. Visualyse(Professional)仿真步长分别设为 10 s、1 s 和 0.1 s,总仿真时长 3 天,卫星数目为 720颗.仿真 计算机配置如表 4 所示.

表 4 仿真计算机配置 Tab. 4 Computer configuration for simulation

	-
配置清单	参数
处理器	Intel 酷睿i5 8250U
CPU主频	1.6 GHz
内存容量	4 GHz
操作系统	Windows 10 Home Basic 64 bit

DSA-SPP 与 Visualyse(Professional) 仿真结果如 图 6 所示.可以看出,两种方法得到的结果趋势 一致,仿真曲线基本重合,DSA-SPP 与 Visualyse (Professional)(0.1 s) 得到的结果最为接近,说明利用 DSA-SPP 进行干扰分析是合理可信的.从图 6 还可 看出,采用 DSA-SPP 得到的 $R_{IN}$ 分布在-60~20 dB, 比 Visualyse(Professional)采用最精细步长 0.1 s 时统计得到的 $R_{IN}$ 分布范围更广,说明 DSA-SPP 的 统计结果更为精确.DSA-SPP 仿真用时 27 min, Visualyse (Professional)(0.1 s)用时 1 801 min,说明 DSA-SPP 仿真效率更高.



图 6 DSA-SPP 与 Visualyse(professional) 仿真结果对比 Fig. 6 Comparison of simulation results between DSA-SPP and Visualyse (professional)

#### 3.4 地球站位置对仿真结果影响探究

在[0°N, 5°N, 10°N, 15°N, 20°N] 各部署 1 个 GSO

地球站, 探究 GSO 地球站位置对干扰结果的影响, 结果如图 7 所示.可以看出,在 0~20°N 低纬地区, 随着纬度增大, GSO 地球站受来自 NGSO 通信星座 系统的干扰程度不断减弱.这是因为在 0~20°N 区域内, GSO 地球站的集总干扰主要受 OneWeb 卫 星的发送天线增益及 SINOSAT-5 地球站的接收增益 影响.干扰链路指向相对于 OneWeb波束指向的离轴 角变化小,干扰链路的发射增益变化不明显; GSO 卫 星波束指向其星下点位置,随着 GSO 地球站纬度增 大,干扰链路相对于 GSO 卫星波束指向的离轴角也 将增大,受扰链路的接收增益随之而减小.



Fig. 7 Interference analysis of GSO earth station in different geographical latitudes

#### 4 结 论

针对 NGSO 通信星座系统与 GSO 卫星系统下 行用户链路之间的同频干扰,尤其是大规模星座系 统同频干扰仿真效率不高的问题,建立了面向多波 束 NGSO 通信星座系统的集总干扰分析数学模型. 根据 ITU 的相关建议和报告,设计了 DSA-SPP 和精 细步长仿真驱动准则.以 SINOSAT-5 系统和 OneWeb 系 统为仿真场景,与国际通用工具 Visualyse (Professional) 进行了结果校验.仿真结果表明,相比通用国际工 具,所提算法能够得到更大范围的干噪比,耗时更 短,说明所提算法得到的统计结果更精确,仿真效率 更高,更加适用于卫星颗数庞大的通信星座系统.

在 DSA-SPP 算法影响因素探究上,通过三种精 细步长仿真驱动准则下的结果对比分析,证明对于 大规模 NGSO 通信星座系统,采用准则 3(即分隔角 小于等于 *φ*<sub>FSR</sub>的 NGSO 卫星 颗数占比门限为 20% 时)能够兼顾结果精度和计算效率.在干扰分析结果 影响因素探究上, GSO 地球站的纬度位置分布对 NGSO 通信星座系统的下行干扰程度影响较大.上述 研究有望为大规模 NGSO 通信星座系统设计以及频 率国际协调提供有益参考,下一步将重点研究如何 减缓大规模 NGSO 通信星座系统对 GSO卫星系统的 干扰.

#### 参考文献

- [1] CAO X B, YANG P, ALZENAD M, et al. Airborne communication networks: a survey[J]. IEEE journal on selected areas in communications, 2018, 36(9): 1907-1926.
- [2] LIU J J, SHI Y P, FADLULLAH Z M, et al. Space-airground integrated network: a survey[J]. IEEE communications surveys tutorials, 2018, 10(4): 2714-2741.
- [3] ZHOU D, SHENG M, LUO J, et al. Collaborative data scheduling with joint forward and backward induction in small satellite networks[J]. IEEE transactions on communications, 2019, 67(5): 3443-3456.
- [4] PORTILLO I D, CAMERON B G, CRAWLEY E F. A technical comparison of three low earth orbit satellite constellation systems to provide global broadband[J]. Acta astron autica, 2019, 159(6): 123-135.
- [5] XIA S, JIANG Q, ZOU C, et al. Beam coverage comparison of LEO satellite systems based on user diversification [J]. IEEE access, 2019, 7: 181656-181667.
- [6] WANG H W, WANG C, YUAN J, et al. Coexistence downlink interference analysis between LEO system and GEO system in Ka band[C]//IEEE/CIC International Conference on Communications in China (ICCC). Beijing, August 16-18, 2018: 465-469.
- [7] ZHANG C, JIN J, ZHANG H, et al. Spectral coexistence between LEO and GEO satellites by optimizing direction normal of phased array antennas[J]. China communications, 2018, 15(6): 18-27.
- [8] SHARMA S K, CHATZINOTAS S, OTTERSTEN B. Inline interference mitigation techniques for spectral coexistence of GEO and NGEO satellites [J]. International journal of satellite communications & networking, 2016, 34(1): 11-39.
- [9] WANG Y F, DING X J, ZHANG G X. A novel dynamic spectrum-sharing method for GEO and LEO satellite networks[J]. IEEE access, 2020, 8: 147895-147906.
- [10] PARK C S, KANG C G, CHOI Y S, et al. Interference analysis of geostationary satellite networks in the presence of moving non-geostationary satellites[C]//IEEE 2nd International Conference on Information Technology Conver-

gence & Services(ITCS). Cebu, August 11-13, 2010: 1-5.

- [11] FORTES J M P, SAMPAIO-NETO R. An analytical method for assessing interference in an environment involving NGSO satellite networks[C]//IEEE International Telecommunications Symposium. Sao Paulo, August 9-13, 1998: 5-9.
- [12] ITU. Simulation methodologies for determining statistics of short-term interference between co-frequency, co-directional non-geostationary satellite orbit fixed-satellite service systems in circular orbits and other non-geostationary fixedsatellite service systems in circular orbits or geostationarysatellite orbit fixed-satellite service networks: recommendation ITU-R S.1325-3[R]. Geneva: ITU-R, 2003.
- [13] ITU.Coordination of the SINOSAT-5 satellite network in IFIC2784[DB/OL].(2014-12-09)[2020-10-28].https://www. itu.int/online/sns/geo.sh?sat\_type=G&ie=y&ntc\_id=106520 145&categ=C.
- [14] ITU. Radio regulations[R]. Geneva: ITU-R, 2016.
- [15] ITU. Satellite antenna radiation pattern for use as a design objective in the fixed-satellite service employing geostationary satellites: Recommendation ITU-R S.672-4[R]. Geneva: ITU-R, 1997.

- [16] ITU. Coordination of the L5 satellite network in IFIC 2862[DB/OL]. (2018-01-23)[2020-10-28]. https://www.itu. int/online/sns/nongeo.sh?sat\_type=N&ie=y&ntc\_id=11352 0120&categ=C.
- [17] ITU. Satellite antenna radiation patterns for non-geostationary orbit satellite antennas operating in the fixed-satellite service below 30 GHz: Recommendation ITU-R S.1528-0[R]. Geneva: ITU-R, 2003.

#### 作者简介

李伟 (1984—),男,湖北人,国家无线电监测 中心高级工程师,博士,研究方向为卫星通信系统/ IMT 移动通信系统的频率兼容及干扰减缓技术.

魏文康 (1990—), 女, 河北人, 国家无线电监测中心工程师, 硕士, 研究方向为空间业务系统间频率兼容技术和无线电频谱共享技术.

**刘畅** (1987—), 女, 内蒙古人, 国家无线电监测中心高级工程师, 硕士, 研究方向为空间业务系统间电磁兼容技术和频谱动态共用技术.