doi:10.11887/j.cn.202201012

http://journal. nudt. edu. cn

## 地球静止轨道卫星系统兼容性多维度分析方法\*

董苏惠<sup>1,2</sup>,高 翔<sup>1</sup>,韩 锐<sup>3</sup>,姚秀娟<sup>1</sup>,闫 毅<sup>1</sup>

(1. 中国科学院国家空间科学中心 复杂航天系统电子信息技术重点实验室,北京 100190;

2. 中国科学院大学,北京 100049; 3. 国家无线电监测中心,北京 100037)

摘 要:针对地球静止轨道(Geostationary Satellite Orbit, GSO)卫星系统间的兼容性分析,设计了单波束 和多波束 GSO 卫星系统间的上行及下行干扰场景,并在卫星的轨位、系统链路可用度及干扰系统地球站选址 等多维度对 GSO 卫星系统间的干扰进行了评估,提出了不同轨位间隔条件下满足国际电信联盟干扰协调限 值的干扰系统地球站最近选址的建议,细化了各维度研究上的颗粒度,在不同维度间进行横向对比,分析了 GSO 卫星系统在不同维度下的干扰变化特性曲线和各维度对干扰分析结果的影响程度。在系统链路可用度 一定的条件下,两个卫星系统的轨位间隔 >2°时,干扰数值变化缓慢;轨位间隔≤2°时,干扰数值变化较快;轨 位间隔≤0.1°时,干扰数值急剧上升。以国际电信联盟实际登记的 CHNSAT – 81.5 和 INSAT – KA82.5E 卫星 的网络资料为例,将计算得到的 GSO 系统波束间的干扰噪声比、载波干扰比与 Visualyse 软件结果进行验证对 比,结果误差保持在 0.7 dB 范围内,证明该方法具有有效的评估性能。

# Compatibility multi-dimensional analysis method for geostationary satellite orbit systems

DONG Suhui<sup>1,2</sup>, GAO Xiang<sup>1</sup>, HAN Rui<sup>3</sup>, YAO Xiujuan<sup>1</sup>, YAN Yi<sup>1</sup>

(1. Key Laboratory of Electronics and Information Technology for Complex Space Systems, National Space Science Center,

Chinese Academy of Sciences, Beijing 100190, China; 2. University of Chinese Academy of Sciences, Beijing 100049, China;

3. The State Radio Monitoring Center,  $\operatorname{Beijing}\ 100037$  ,  $\operatorname{China}\ )$ 

Abstract: Aiming at the compatibility analysis between GSO (geostationary satellite orbit) satellite systems, uplink and downlink interference scenarios were designed between single-beam and multi-beam GSO satellite systems, and GSO satellite systems interference was evaluated on multiple dimensions, such as satellite orbital position, system link availability, and interference system's earth stations location. Recommendations were proposed on the nearest location of interference system's earth stations at different orbital intervals, which met International Telecommunication Union limit. The granularity of each dimension was refined. Different dimensions were compared horizontally, and interference variation characteristic curves and the influence level of each dimension were analyzed. When link availability was fixed, the interference value changed slowly with the orbital interval at >2°, the interference value changed rapidly with the interval at  $\leq 2°$ , especially when the interval was at  $\leq 0.1°$ , the interference value changed rapidly with the carrier – to – interference ratio were compared with Visualyse, the result error was kept in the range of 0.7 dB with an effective evaluation performance.

Keywords: geostationary satellite orbit system; compatibility analysis; multiple dimensions interference assessment; earth station location; interference avoidance

近年来,随着卫星成功发射数量的迅猛增加, 卫星频率和轨道资源愈加紧张,尤其是地球静止轨 道(Geostationary Satellite Orbit, GSO)卫星的资源 竞争异常激烈<sup>[1]</sup>,在全球 360°地球静止轨道上,平 均不到1°就有1颗卫星,而世界各国必须按照国际 电信联盟(International Telecommunication Union, ITU)的《组织法》及《无线电规则》等,在划分的空间业务频段内,遵循"先登先占"原则<sup>[2]</sup>。因此, 越优先掌握频谱资源,在频率使用和协调过程中 将占据越有利地位,考虑到多个协调对象已有在

<sup>\*</sup> 收稿日期:2020-07-17

**基金项目:**中国科学院空间科学战略性先导科技专项资助项目(XDA15060100) 作者简介:董苏惠(1994—),女,山东济宁人,博士研究生,E-mail;dongsuhui17@mails.ucas.ac.cn; 高翔(通信作者),男,副研究员,博士,硕士生导师,E-mail gaoxiang@nssc.ac.cn

轨卫星,全球的频率协调难度大大提升。为了支 撑国内外频率协调工作的顺利实施,研究频轨资 源相关的标准体系和协调方法具有重要意义。国 内外在该方面已经开展了很多工作<sup>[3-6]</sup>,本文在 此基础上, 梳理了卫星网络协调的保护标准及 ITU 相关建议书<sup>[7-12]</sup>,在 GSO 卫星固定业务之间 的干扰分析中,建议书 ITU-R S. 738、S. 737、S. 739 主要采用等效噪声温度增量百分比ΔT/T的干扰 分析方法,提出在上行和下行链路中, $\Delta T/T$ 的值 应该与6%的门限值进行比较<sup>[7-9]</sup>。建议书 ITU-R S. 740、S. 741 采用载波干扰比(Carrier-to-Interference Ratio, CIR)的干扰分析方法, CIR 值 由载波噪声比(Carrier-to-Noise Ratio, CNR)和调 整因子得出,即 C/I = C/N + k, k 一般为 12.2 dB 或 14 dB,具体可参考 ITU-R S. 741 建议书提出的 单入干扰(Single Entry Interference, SEI)的保护 标准<sup>[10-11]</sup>。建议书 ITU-R S. 1432 - 1 将系统噪 声的百分数转换成相应的干扰噪声比 (Interference-to-Noise Ratio, INR) 来表示干扰容 限,提出 I/N = -12.2 dB 的干扰门限值,其他卫 星业务和场景也可参考该值[12]。

现有文献[3,13-16]在 GSO 卫星系统兼容 性分析的研究中,大多围绕固定卫星轨位间隔的 场景来开展,暂未发现在 GSO 卫星轨道位置、系 统链路可用度以及干扰地球站选址等维度上进行 精细化颗粒度的分析,大多在单一维度上进行干 扰评估,且干扰分析的结果在某一确定维度上的 变化特征没有得到直观体现,也并未区分不同维 度对分析结果的影响程度,现有公开资料未查阅 到与现有专业软件 Visualyse 分析结果的比对 论证。

本文构建了单波束及多波束 GSO 卫星系统 的干扰场景,在干扰分析时考虑了 GSO 卫星轨 道、系统链路的可用度及干扰系统地球站选址等 维度,在不同维度间进行横向对比,细化各维度干 扰评估时的颗粒度,突破了传统单一维度和粗颗 粒度干扰评估方法的局限性,在进行综合干扰分 析时可以反映出各个维度的特征,如对干扰分 析结果的影响方向、程度和增量的变化情况。 本文还提出了不同轨位间隔下干扰系统地球站 选址的建议,为 GSO 卫星系统间的干扰规避提 供参考。基于多维度的 GSO 卫星系统兼容性分 析方法还结合了链路损耗中的多种影响因素 (如降雨、云或雾、大气引起的衰减等),对于 GSO 卫星系统干扰评估效能的提升具有一定的 借鉴意义。

#### 1 频率覆盖问题的研究

本节主要研究 GSO 卫星系统间的同道干扰, 设受扰卫星系统的通信链路载波频率为f,通信链路带宽为 W;干扰卫星系统的通信链路载波频率 为 $f_i$ ,通信链路带宽为  $W_i$ 。则两个系统间的重叠 频带宽度  $W_{\text{overlap}}$ 如式(1)所示。

$$W_{\text{Overlap}} = \begin{cases} f_2 - f_{i1} & f_{i1} \leq f_2 \leq f_{i2} \\ 0 & f_2 < f_{i1} & f \leq f_i \\ W_i & f_2 > f_{i2} \end{cases}$$
$$W_{\text{Overlap}} = \begin{cases} f_{i2} - f_1 & f_1 \leq f_{i2} \leq f_2 \\ 0 & f_{i2} < f_1 & f > f_i \\ W & f_{i2} > f_2 \end{cases}$$

其中,

$$\begin{cases} f_{i1} = f_i - \frac{W_i}{2} \\ f_{i2} = f_i + \frac{W_i}{2} \\ f_1 = f - \frac{W}{2} \\ f_2 = f + \frac{W}{2} \end{cases}$$
(3)

以 Ka 上行频段(27.5 ~ 31 GHz)为例,图 1 反映了国内部分 GSO 卫星系统在该频段范围内的频段占用情况,图 1 数据来源于 ITU 公开资料。 由图 1 可见,众多 GSO 卫星系统的多频段同频共用问题十分普遍,本文主要研究带内干扰情况。



图 1 国内部分 GSO 卫星系统在 27.5~31 GHz 内的 频段占用情况

Fig. 1 Occupation of some domestic GSO satellite systems in the 27.5  $\sim 31~{\rm GHz}$ 

#### 2 基于系统链路可用度的研究

卫星系统的可用度常用系统链路可用度来近 似代替,假定一年 p%的时间中,卫星系统链路中 断,则链路可用度为一年中系统链路的误比特率 (Bit Error Rate, BER) 不超过给定的门限值的概 率 *P*,即

$$P = 1 - p\% \tag{4}$$

卫星系统链路可用度主要受电波传播模型及 硬件故障等因素影响,忽略硬件故障等较小的影 响因素,本节重点研究电波传播模型对不同通信 链路的影响。其中,雨衰主要对5 GHz 以上的电 磁波有影响,大气衰减和云雾衰减主要对10 GHz 以上的电磁波有影响<sup>[17-23]</sup>,由此可见在对 K、Ka 频段的卫星进行干扰分析时降雨以及云雾的影响 不可忽视。

GSO 卫星选取 CHNSAT - 81.5E 卫星,分别 研究该卫星与喀什(39.5°N,75.9°E,1 307 m)、 密云(40.4°N,116.8°E,109 m)、三亚(18.3°N, 109.3°E,22 m)三个地球站间星地链路的降雨引 起的传播损耗随通信频率的变化特性曲线,如 图 2所示;云雾引起的传播损耗随通信频率的变 化特性曲线,如图 3 所示;大气引起的传播损耗随 通信频率的变化特性曲线,如图 4 所示;其中, 图 2~4中的数据来源于 ITU 公开的资料<sup>[17-23]</sup>, GSO - 三站星地链路的地球站仰角依次是 44.24°、31.21°、51.88°,极化方式为混合极化, 超过降雨的衰减时间百分比为0.01%,超过云雾 衰减的时间百分比为0.1%。







K、Ka 频段卫星 – 三站的自由空间损耗值相 近<sup>[24]</sup>,由图 2~4 可知,三站中喀什站电波传播模 型引起的衰减值最小,考虑到电波传播模型是影 响该频段星地链路传播损耗的主要因素,因此三 站中 CHNSAT – 81.5E 卫星 – 喀什站的星地链路 的传播损耗最小。在下节的 GSO 系统间的干扰



#### 图 3 星地链路中云雾引起的传播损耗随 通信频率的变化特性曲线

Fig. 3 Variation characteristics curves of propagation loss caused by cloud and fog with communication frequency in the satellite-earth link





Fig. 4 Variation characteristics curves of propagation loss caused by atmosphere with communication frequency in the satellite-earth link

分析中,可以选择喀什站作为待分析的地球站,将 得到比其他两站更大的链路干扰。

由图 2~4 可知,在降雨、云雾、大气等因素 中,降雨是影响卫星通信链路的关键因素,在研究 GSO 卫星系统链路可用度对干扰分析结果的影 响时,需重点研究链路雨衰与系统链路可用度的 关系。

分别研究通信频率为 30 GHz 及 20 GHz 时, CHNSAT-81.5E 卫星至喀什、密云、三亚三站的 降雨引起的衰减与系统链路可用度的变化特性曲 线,如图 5 所示。

由图5可知,对于同一通信链路而言,GSO系 统链路的可用度越高,则超过降雨衰减的时间百 分比越低,GSO系统链路的可用度越高,雨衰对 通信链路的影响越大,且当GSO系统链路可用度



- 图 5 CHNSAT-81.5E 卫星至喀什、密云、三亚三站的 降雨引起的衰减随系统链路可用度的变化特性曲线
- Fig. 5 Variation characteristics curves of CHNSAT 81.5E satellite to Kashi, Miyun, Sanya three stations rainfall attenuation with the system link availability

超过99.99%时,雨衰的影响急剧增大。

#### 3 单波束 GSO 卫星系统间的研究

#### 3.1 基于 GSO 卫星轨位间隔研究

图 6 为单波束 GSO 卫星系统间的干扰场景, 主要针对单条恒联通链路对单条恒联通链路的干 扰影响研究,在该干扰场景下,受扰 GSO 卫星系 统接收机的数学干扰模型可以用干扰噪声比 *I/N* 来表示<sup>[25]</sup>,其中,下行 *I/N* 如式(5)所示,上行 *I/ N* 如式(6)所示。

$$\left(\frac{I}{N}\right)_{d} = \frac{p'_{s} \cdot g_{1}'(\theta_{1}) \cdot g_{2}(\theta_{2})}{k \cdot T_{e} \cdot W_{d} \cdot l_{si \to e}}$$
(5)

式中:I为受扰系统接收到的干扰信号功率,W;N为受扰系统接收机的等效噪声功率,W; $p'_{s}$ 为干扰 卫星的发射功率,W; $g'_{1}(\theta_{1})$ 为干扰卫星天线的发



图 6 单波束 GSO 卫星系统间的干扰场景 Fig. 6 Interference scenarios between single-beam GSO satellite systems

射增益, $\theta_1$ 为干扰卫星发射天线的离轴角,(°);  $g_2(\theta_2)$ 为受扰地球站天线的接收增益, $\theta_2$ 为受扰 地球站接收天线的离轴角,(°); $T_e$ 为受扰地球站 下行接收端的等效噪声温度,K; $W_d$ 为受扰系统 下行通信链路的带宽,Hz; $k = 1.38 \times 10^{-23}$  J/K 为 玻尔兹曼常数。

$$\left(\frac{I}{N}\right)_{u} = \frac{p'_{e} \cdot g'_{3}(\theta_{3}) \cdot g_{4}(\theta_{4})}{k \cdot T_{s} \cdot W_{u} \cdot l_{ei \rightarrow s}}$$
(6)

式中: $p'_{e}$ 为干扰地球站的发射功率,W; $g'_{3}(\theta_{3})$ 为 干扰地球站天线的发射增益, $\theta_{3}$ 为干扰地球站发 射天线的离轴角,(°); $g_{4}(\theta_{4})$ 为受扰卫星天线的 接收增益, $\theta_{4}$ 为受扰卫星接收天线的离轴 角,(°); $T_{s}$ 为受扰卫星上行接收端的等效噪声温 度,K; $W_{u}$ 为受扰系统上行通信链路的带宽,Hz。

 $l_{si\to e}$ 和 $l_{ei\to s}$ 分别为下行及上行干扰通信链路的传输损耗,其包含:自由空间损耗 $L_s$ ,馈线损耗 $L_f$ ,天线指向误差损耗 $L_{ap}$ ,极化损耗 $L_p$ ,降雨引起的衰减 $L_r$ ,云或雾引起的衰减 $L_c$ ,大气吸收引起的衰减 $L_a^{[17-24]}$ 。

选取 CHNSAT - 81.5 地球同步轨道卫星作 为受扰系统 GSO 卫星,选取的受扰及干扰地球站 位于喀什的同一位置,考虑 GSO 系统链路可用度 的影响,分析干扰 GSO 卫星系统在不同轨位间隔 下两个系统间的干扰噪声比的变化特性,其中受 扰及干扰 GSO 卫星系统干扰场景所使用的波束 及空口参数参考频率信息通报(International Frequency Information Circular, IFIC),下行链路如 表1所示,上行链路如表2 所示。

表1~2中,地球站天线方向图参考ITU 公布的 建议书ITU-R S. 580-6<sup>[26]</sup>或ITU-R S. 465-6<sup>[27]</sup>,星 上天线方向图参考建议书ITU-R S. 672-4<sup>[28]</sup>。

图 7、图 8 分别反映了干扰系统 GSO 卫星在 不同轨位以及系统链路可用度条件下的下行和上 行链路 *L/N* 的变化特性,坐标轴分别代表干扰系 统 GSO 卫星与受扰系统 CHNSAT - 81.5 地球同 步轨 道卫星的轨位间隔、GSO 系统链路的可 用度。

由图 7 和图 8 可知,当 GSO 系统链路可用度 为 99. 99% 时,对于下行链路,轨位间隔为 2°时的 *I/N为* – 13. 77 dB,轨位间隔为 0. 1°时的 *I/N* 为 9. 08 dB;对于上行链路,轨位间隔为 2°时的 *I/N* 为 – 27. 95 dB,轨位间隔为 0. 1°时的 *I/N* 为 – 3. 51 dB。

在系统链路可用度一定的条件下,两个卫星 系统的轨位间隔 > 2°时, *I*/*N* 变化缓慢;轨位间 隔≪2°时,*I*/*N* 变化较快,尤其是轨位间隔≪0.1°

Tab. 1 Beam and air interface parameters of satellite systems downlink interference scenario							
下行链路	通信频率/	通信带宽/	地球站接收天线	卫星发射	卫星发射天线	极化	地球站接收机
参数	GHz	GHz	峰值增益/dBi	功率/dBW	峰值增益/dBi	方式	天线噪声温度/K
受扰系统	19.45	3.5	66.4	30	9	М	180
干扰系统	19.45	3.5	35.8	22	54	М	200

表1 卫星系统下行链路干扰场景波束及空口参数

#### 表 2 卫星系统上行链路干扰场景波束及空口参数

Tab. 2	Beam and ai	ir interface	parameters o	f satellite syst	ems uplink	interference	scenario
--------	-------------	--------------	--------------	------------------	------------	--------------	----------

下行链路	通信频率/	通信带宽/	地球站接收天线	卫星发射	卫星发射天线	极化	地球站接收机
参数	GHz	GHz	峰值增益/dBi	功率/dBW	峰值增益/dBi	方式	天线噪声温度/K
受扰系统	29.25	3.5	69.9	33	45	М	800
干扰系统	29.25	3.5	66.0	30	57	М	800





Fig. 7 Downlink *I/N* variation surface map of interference system GSO satellite in different orbits and system link availability





时,出现 I/N 急剧上升现象。在卫星系统间的轨 位间隔一定的条件下,系统间的 I/N 随着系统链 路可用度的增大而减小,且变化幅度远小于轨位 间隔引起的 I/N 变化幅度。

#### 3.2 基于干扰系统地球站选址研究

参考表1中的下行链路波束及空口参数,选取 CHNSAT-81.5地球同步轨道卫星、喀什地球站组成受扰系统,GSO 系统链路可用度为99.9%,分析干扰卫星与受扰系统卫星在不同轨位间隔、干扰系统的地球站与受扰地球站在不同距离差值下 *I/N*的变化特性,如图9所示。

分析不同轨位间隔下干扰系统地球站最近选 址距离,可以为 GSO 卫星系统的干扰规避提供参 考。由图 9 可知,当干扰卫星与受扰系统卫星轨 位相差 0.1°时,干扰系统地球站距受扰地球站 1 325 km左右时下行链路 *I/N*满足 ITU 的 -12.2 dB限值条件;轨位间隔相差 0.5°时,干扰 系统地球站距受扰地球站 279 km 左右时下行链 路 *I/N*满足限值条件;当干扰系统地球站在距受 扰系统地球站 321 ~788 km 选址时,下行链路*I/N* 的值基本保持不变。



(a)干扰系统在不同轨道和地球站位置条件下的 下行链路 *I/N* 变化特性曲面图

(a) Downlink *I/N* variation surface map of interference system in different orbits and earth station locations





- (b) Variation characteristics curves of downlink I/N with interference system earth station locations
  - 图 9 干扰系统在不同轨道和地球站位置条件下的 下行链路 I/N 分析
- Fig. 9 Downlink I/N analysis of interference system in different orbits and earth station locations

#### 多波束 GSO 卫星系统间的研究

多波束 GSO 卫星系统间的集总干扰场景,如 图 10 所示,干扰系统 B 的点波束数量为 m,受扰 系统 A 的点波束数量为  $n_{\circ}$ 





选取 CHNSAT - 81.5 作为受扰系统 GSO 卫 星,干扰系统 GSO 卫星位于与受扰系统 GSO 卫 星间隔[-6°,6°]的轨位区间内,下行链路使用 的波束及空口参数参考表1,上行链路参数参考 表2,受扰及干扰系统的波束数量 n、m 均为 10, 卫星波束间采用四色划分频分多址(Frequency Division Multiple Access, FDMA)的多址方式。考 虑到波束间业务需求的不均匀性,假设干扰系统

中的第 *i* 个波束的业务需求量为 80 + 10 (*i* -1) Mbit/s,按照波束业务需求量公平性地对干扰 及受扰系统进行功率分配<sup>[29]</sup>。图 11 和图 12 反 映了干扰系统 GSO 卫星在不同轨位间隔以及系 统链路可用度条件下的下行及上行链路集总 I/N 的变化特性。



多波束 GSO 系统在不同轨位间隔以及系统链路 图 11 可用度条件下的下行链路集总 I/N 变化特性曲面图

Fig. 11 Downlink integrated I/N variation surface map of multi-beam GSO systems in different orbits and system link availability



图 12 多波束 GSO 系统在不同轨位间隔以及系统链路 可用度条件下的上行链路集总 I/N 变化特性曲面图 Fig. 12 Uplink integrated I/N variation surface map of multi-beam GSO systems in different orbits and system link availability

由图 11 和图 12 可知,对于多波束卫星系统, 同样地,在系统链路可用度一定的条件下,两个卫 星系统的轨位间隔 > 2°时, I/N 变化缓慢:轨位间 隔≤2°时, I/N 变化较快, 尤其是轨位间隔≤0.1° 时,出现 I/N 陡升现象。并且系统间的 I/N 随着 系统链路可用度的增大而减小。

#### 5 案例对比分析

Visualyse 软件由英国 TSL 公司开发,基于 ITU 的标准和规则,用于开展国际间频率轨道协 调,对高低轨卫星的干扰分析计算已被 ITU 高度 认可和采纳。本节使用的方法同样依据 ITU 的相 关建议书和规则,在分析时增加了多维度的影响 因素,并细化了每个维度的分析颗粒度,使干扰分 析结果的表征直观形象。

依据第2、第3节的研究,在此基础上分析现 有 GSO 卫星系统间的选频、选轨方法,并将分析 得到的干扰结果与 Visualyse 软件结果进行比对 和验证。

本节仍以 CHNSAT - 81.5 卫星作为受扰系 统卫星,选取的受扰及干扰地球站位于喀什的同 一位置,选取与 CHNSAT - 81.5 卫星轨位间隔 1° 的 INSAT - KA82.5E 卫星作为干扰系统的 GSO 卫星,其中 CHNSAT - 81.5 卫星系统的波束及空 口参数参考频率信息通报,本节计算的波束间干 扰结果见表3。

#### 表 3 分析结果与 Visualyse 结果比对 (暂不考虑电波传播模型的影响)

Tab. 3 Comparison of analysis results with Visualyse results (excluding the electromagnetic wave propagation loss)

	链路	本文计会	算结果	Visualyse 计算结果		
序号		( <i>I</i> / <i>N</i> )/	( <i>C</i> / <i>I</i> )/	( <i>I/N</i> )/	( <i>C</i> / <i>I</i> )/	
	天生	dB	dB	dB	dB	
1	上行	-8.6116	45.420 8	-8.5791	45.3623	
2	上行	-8.567 5	45.3767	-8.279 5	45.062 6	
3	上行	-9.403 4	46.212 6	-9.5664	46.349 6	
4	上行	-6.751 1	43.560 2	-6.911 6	43.694 8	
5	上行	-6.403 4	43.856 3	-6.370 9	43.154 1	
6	上行	-5.7696	43.222 4	-6.1637	42.946 9	
7	下行	-1.697 5	35.562 8	-2.2577	36.030 9	
8	下行	8.6657	25.1996	8.698 2	25.200 3	
9	下行	-2.117 1	35.982 4	-2.108 1	36.007 6	
10	下行	8.742 6	25.1227	8.775 1	25.123 4	
11	下行	-21.257 4	55.1227	-21.224 9	55.123 4	

在保证 GSO 系统链路可用度高达 99.99% 的 条件下,选取表 3 的第 1、第 3、第 9 三组场景,并 考虑电波传播模型对干扰结果的影响,本文的计 算结果与 Visualyse 的结果对比见表 4,表 4 中 GSO 系统链路可用度达 99.99%。

#### 表 4 分析结果与 Visualyse 结果比对(考虑电波传播 模型的影响)

Tab. 4 Comparison of analysis results with Visualyse results (including the electromagnetic wave propagation loss

	链路 米刊	本文计算	算结果	Visualyse 计算结果		
序号		( <i>I</i> / <i>N</i> )/	(C/I)/	( <i>I/N</i> )/	(C/I)/	
	天生	dB	dB	dB	dB	
12	上行	-20.825 1	45.457 3	-20.183 4	45.452 5	
13	上行	-20.941 3	45.573 5	-20.885 1	46.154 1	
14	下行	-8.2106	36.5995	-8.4156	36.557 0	

本文计算波束间的干扰结果与 Visualyse 结 果间的误差如图 13 所示。



图 13 计算结果与 Visualyse 结果的误差分析

Fig. 13 Error analysis of calculation and Visualyse results

由图 13 的对比分析可以得出,本文 *I/N* 及 *C/I* 的计算结果与 Visualyse 的误差基本保持在 0.7 dB 范围以内,验证了本文干扰评估方法的有 效性。

#### 6 结论

针对 GSO 卫星系统间的同道干扰问题,结合 ITU 提供的电波传播模型、天线波束等参数,分别 建立了单波束及多波束 GSO 卫星系统干扰分析 的数学模型。

1) 在 GSO 卫星轨道位置、系统链路可用度 以及干扰地球站选址等维度上进行精细化颗粒度 的分析,避免了传统单一维度和粗颗粒度干扰评 估方法的局限性,不同维度间进行横向对比,分 析了 GSO 卫星系统在不同维度下的干扰变化特 性曲线,并比较了各维度对干扰分析结果的影响 程度。

2) 在满足 ITU 干扰限值条件下,提供了下行 干扰场景中不同 GSO 卫星轨位间隔下的干扰系 统地球站最近选址的方法,可以为 GSO 卫星系统 的干扰规避提供参考。

3)本文 I/N和 C/I 计算结果与 Visualyse 软件计算结果的误差基本保持在 0.3%,证明了本文方法的有效性,对支撑 GSO 卫星系统的国内外资源协调、干扰分析具有一定的借鉴意义。

### 参考文献(References)

- [1] 梁斌,徐文福,李成,等.地球静止轨道在轨服务技术研究现状与发展趋势[J]. 宇航学报,2010,31(1):1-13.
   LIANG B, XU W F, LI C, et al. The status and prospect of orbital servicing in the geostationary orbit [J]. Journal of Astronautics, 2010, 31(1):1-13. (in Chinese)
- [2] 潘冀,刘卓然,李健欣,等.空间无线电业务国际协调手册[M].北京:人民邮电出版社,2013:1-60.

PAN J, LIU Z R, LI J X, et al. International coordination manual for space radio services [M]. Beijing: Post & Telecom Press, 2013; 1-60. (in Chinese)

- [3] 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]//Proceedings of the 2nd International Conference on Information Technology Convergence and Services, 2010; 1-5.
- [4] 谢继东,魏清,冯加骥. 同步轨道邻星干扰分析[J].南京邮电大学学报(自然科学版),2013,33(6):29-34.
  XIE J D, WEI Q, FENG J J. Analysis of adjacent satellite interference of geostationary orbit [J]. Journal of Nanjing University of Posts and Telecommunications (Natural Science), 2013, 33(6):29-34. (in Chinese)
- [5] CAO T T, LI D P, REN A A, et al. Application of computer simulation in interference assessment between satellite systems [C]// Proceedings of International Conference on Geo-Informations in Resource Management and Sustainable Ecosystem, 2017: 426 – 432.
- [6] 郭强,刘波,司圣平,等.卫星通信系统邻星干扰分析方法研究[J].上海航天,2017,34(3):131-135.
  GUO Q, LIU B, SI S P, et al. Analysis method study of satellite communications system adjacent interference [J]. Aerospace Shanghai, 2017, 34(3):131-135. (in Chinese)
- [7] ITU-R. Procedure for determining if coordination is required between geostationary-satellite networks sharing the same frequency bands: ITU-R S. 738 - 0 [S]. Geneva: ITU, 1992.
- [8] ITU-R. Relationship of technical coordination methods within the fixed-satellite service: ITU-R S. 737 - 0 [S]. Geneva: ITU, 1992.
- [9] ITU-R. Additional methods for determining if detailed coordination is necessary between geostationary-satellite networks in the fixed-satellite service sharing the same frequency bands: ITU-R S. 739 - 0 [S]. Geneva: ITU, 1992.
- [10] ITU-R. Technical coordination methods for fixed-satellite networks; ITU-R S. 740 - 0 [S]. Geneva; ITU, 1992.
- [11] ITU-R. Carrier-to-interference calculations between networks in the fixed-satellite service; ITU-R S. 741 - 2 [S]. Geneva; ITU, 1994.
- [12] ITU-R. Apportionment of the allowable error performance degradations to fixed-satellite service (FSS) hypothetical reference digital paths arising from time invariant interference for systems operating below 30 GHz; ITU-R S. 1432 - 1 [S]. Geneva; ITU, 2006.
- [13] LEGHARI Z A. Detailed interference and compatibility analysis of two GEO satellites located at 1/spl deg/orbital separation [C]//Proceedings of Asia-Pacific Conference on Applied Electromagnetics, 2005.
- [14] LAGUNAS E, SHARMA S K, MALEKI S, et al. Resource allocation for cognitive satellite uplink and fixed-service terrestrial coexistence in Ka-band [C]//Proceedings of

International Conference on Cognitive Radio Oriented Wireless Networks, 2015.

- [15] PANAGOPOULOS A D, KRITIKOS T D, LIVIERATOS S N, et al. Interference studies between adjacent satellite communications systems operating above 10 GHz and using power control as fade mitigation technique [J]. Wireless Personal Communications, 2014, 77(2): 1311 – 1327.
- [16] KATSAMBAS V K, KANELLOPOULOS J D. A model for the estimation of the carrier-to-noise plus total interference ratio between two adjacent dual polarized satellite links sharing the same frequency band [J]. International Journal of Satellite Communications and Networking, 2005, 23(1): 77 - 90.
- [17] ITU-R. Propagation data and prediction methods required for the design of earth-space telecommunication systems: ITU-R P. 618-13 [S]. Geneva: ITU, 2017.
- [18] ITU-R. Characteristics of precipitation for propagation modeling: ITU-R P. 837 - 7 [S]. Geneva: ITU, 2017.
- [19] ITU-R. Specific attenuation model for rain for use in prediction methods: ITU-R P. 838 - 3 [S]. Geneva: ITU, 2005.
- [20] ITU-R. Rain height model for prediction methods: ITU-R P. 839-4 [S]. Geneva: ITU, 2013.
- [21] ITU-R. Attenuation due to clouds and fog: ITU-R P.840-8 [S]. Geneva: ITU, 2019.
- [22] ITU-R. Attenuation by atmospheric gases and related effects: ITU-R P. 676 - 12 [S]. Geneva: ITU, 2019.
- [23] ITU-R. Reference standard atmospheres: ITU-R P. 835 -6[S]. Geneva: ITU, 2017.
- [24] ITU-R. Calculation of free-space attenuation: ITU-R P. 525-4[S]. Geneva: ITU, 2019.
- [25] SHARMA S K, CHATZINOTAS S, OTTERSTEN B. In-line interference mitigation techniques for spectral coexistence of GEO and NGEO satellites [J]. International Journal of Satellite Communications and Networking, 2016, 34 (1): 11-39.
- [26] ITU-R. Radiation diagrams for use as design objectives for antennas of earth stations operating with geostationary satellites: ITU-R S. 580 - 6 [S]. Geneva: ITU, 2004.
- [27] ITU-R. Reference radiation pattern of earth station antennas in the fixed-satellite service for use in coordination and interference assessment in the frequency range from 2 to 31 GHz: ITU-R S.465-6 [S]. Geneva: ITU, 2010.
- [28] ITU-R. Satellite antenna radiation pattern for use as a design objective in the fixed-satellite service employing geostationary satellites: ITU-R S. 672 - 4 [S]. Geneva: ITU, 1997.
- [29] 李广侠, 冯琦, 冯少栋. 多点波束宽带卫星系统波束间功率优化分配算法[J]. 解放军理工大学学报(自然科学版), 2013, 14(1):1-6.
  LIGX, FENGQ, FENGSD. Optimal inter-beam power allocation algorithm for multi-beam broadband satellite systems[J]. Journal of PLA University of Science and Technology (Natural Science Edition), 2013, 14(1):1-6. (in Chinese)