第33卷第3期 2022年3月

DOI:10.16136/j.joel. 2022.03.0395

基于偏振紫外光单次散射的非视距目标定位方 法研究

李春艳*,罗 豆,李庚鹏,乔 琳,汤 琦

(西安邮电大学 电子工程学院,陕西 西安 710121)

摘要:本文从紫外光通信技术的发展趋势及研究背景出发,针对特定环境下实现目标定位的应用 需求,结合偏振光的振动特性,提出了基于偏振紫外光单次散射实现非视距目标定位的方法。首 先,基于紫外光大气散射传输特性,建立了偏振紫外光非视距单次散射模型,利用矩阵光学的方 法推导了紫外光偏振散射传输特性,建立了接收光强与方位角及收发距离之间的关系。其次,利 用 Matlab 软件仿真并分析了收发仰角及视场角对接收光强反方位角测量范围的影响,选取了合 适的收发仰角及视场角。根据接收信号光强随方位角的变化获得目标方位角,并通过解算得出 收发距离,理论上验证了系统可行性,并对各误差影响进行了仿真分析,在距离 500 m,收发仰角 偏离(预设值 25°)3°时,距离测量误差为 25.3 m。噪声对光强的影响导致方位角判定误差对测距误 差的影响较小,但方位角判定误差为 3°时,会引起距离 500 m 时真实位置横向偏离误差 26.2 m。本 文研究结果为拓展紫外光通信系统的功能及实际应用提供了理论基础,有一定的指导意义。 关键词:紫外光;偏振;光通信;单次散射;非视距;测距定位 中图分类号;TN23 文献标识码;A 文章编号;1005-0086(2022)03-0296-09

Research on non-line-of-sight target location method based on single scattering of polarized ultraviolet light

LI Chunyan*, LUO Dou, LI Gengpeng, QIAO Lin, TANG Qi

(School of Electronics Engineering, Xi'an University of Posts & Telecommunications, Xi'an, Shaanxi 710121, China)

Abstract: This paper starts from the development trend and research background of ultraviolet (UV) optical communication technology, for the application requirements of target localization in specific environments, a method based on single scattering of polarized ultraviolet light to achieve non-line-of-sight target localization is proposed by combining the vibration direction characteristics of polarized light. Firstly, based on the UV atmospheric scattering transmission characteristics, a polarized UV non-line-of-sight single scattering model is established, and the polarization scattering propagation characteristics of ultraviolet light is derived by the method of matrix optics. The relationship between the received light intensity and azimuth angle and distance between transmitter and receiver is established. Then, the Matlab software is used to simulate and analyze the effect of transmitter and receiver elevation angle and field of view angle on the received light intensity and azimuth angle measurement range, and the suitable transmitter and receiver elevation angle and field of view angle are selected. The azimuth angle of the target is obtained according to the change of the light intensity of the received signal with the azimuth, and the distance between transmitter and receiver is calculated. In theory, the feasibility of the system is verified, and the simulations and analyses of each error influence are carried out. At a distance of 500 m, the dis-

* E-mail: yanerlcy@163.com

收稿日期:2021-06-08 修订日期:2021-07-25

基金项目:国家自然科学基金(61805199)、陕西省自然科学基金项目(2022JM-387),陕西省教育厅专项科研计划项目(20JK0908) 和西安邮电大学研究生创新基金项目(CXJJLZ202002)资助项目 tance measurement error is 25.3 m when the transmitter and receiver elevation angle deviates 3° (preset value 25°). The influence of noise on the light intensity leads to the azimuth angle determination error to have a small effect on the ranging error, but the azimuth angle determination error of 3° can cause a lateral deviation error of 26.2 m from the true position at a distance of 500 m, thus improvement measures are proposed. The results of this paper provide a theoretical basis for expanding the functions and practical applications of UV optical communication systems and have certainguiding significance.

Key words: ultraviolet; polarization; optical communication; single scattering; non-line-of-sight; ranging and positioning

1 引 言

紫外光通信利用臭氧对其有强烈吸收作用的 200-280 nm之间的"日盲"紫外光作为工作波 段,利用大气微粒对光的散射作用实现信息传 输[1-3],在无线电静默、局域保密通信或复杂电磁 环境下,具有抗干扰力强、保密性能好和可非视距 (non-line-of-sight, NLOS) 通信等技术优势,能够 有效弥补有线及无线通信的缺陷[4,5],因此紫外光 通信作为一种局域军事保密通信的手段,或特定 条件下作为其他通信手段的一种补充,对未来战 争、现代国防具有特殊的使用价值和实际意 义[6,7]。而在复杂作战环境下,单兵出现无法实现 有效信息传递等突发情况时,目标距离的确定、方 位信息的获取能够为装备传递、物资供给、能源补 充、伤员施救等作战事件的实施提供一定的基础, 因此需要研究基于紫外光散射传输的目标定位方 法,作为应对未知战况的一种备用补偿手段。赵 太飞等[8]提出了四节点定位算法,通过紫外光接 收功率表达式计算某一未知节点与3个已知节点 之间的距离关系来确定未知节点的位置坐标。 YASIR 等^[9]提出了采用多个光接收机定位技术实 现对移动接收机位置高精度计算跟踪的方法。 NAZ 等^[10] 使用了高精度的室内定位算法,利用发 射信号的频率和可变相位,能够在信号通过光信 道时解算出具有毫米定位误差的目标位置。 BERGEN 等^[11]提出了室内使用光接收机对两个 光学信标(光发射器)进行三角测量,通过光接收 机携带的镜头和图像传感器对之间的三角关系及 方位角进行精确估计以判断光接收机的位置,并 设计和优化能获取精确位置估计的光接收机。文 献[8]提出的定位方法具有 NLOS 和抗干扰的优 点,在实际定位时需要知道除未知节点之外的3 个节点的位置坐标。文献[9-11]提出的定位方 法适用于室内的近距离定位,定位精度高且误差 小。综上,目前局域通信领域较多采用组网多点 坐标相互解算确定距离及方位角度信息的方式实 现目标定位。针对上述定位方法中硬件设备较多 或只适用于室内的局限性,本文提出基于偏振紫 外光散射的 NLOS 目标定位方法。该定位方法减 少了硬件部署,提升了定位距离及范围,有效提升 了单位作战时的定位效率。

光信号在传输时其偏振效应含有独特的振动 方向所携带的角度信息,且在远距离直线传播过 程中偏振特性保持不变,同时白天背景光多为非 偏振的自然光,利用偏振紫外光可以进一步解决 加入滤光片之后仍存在的白天自然背景光的干 扰,紫外光通信利用大气粒子对光的散射作用实 现信号传输,偏振效应也是紫外散射光的一个重 要特性。因此本文通过建立偏振紫外光 NLOS 单 次散射模型来分析紫外光在大气中传输时的偏振 散射特性。根据接收信号光强与目标距离及方位 角之间的关系,结合光强随方位角的变化规律,对 距离及方位角度信息进行解算完成目标定位。并 运用 Matlab 软件仿真分析了各误差因素对目标 定 位的影响,在特定条件下得出了参考使用 范围。

2 偏振紫外光大气散射传输理论

在紫外光传输过程中,光子除了被大气吸收还 要受到粒子单次和多次的散射作用,但是近距离传 输时单次散射占据传输过程中的大部分能量。赵太 飞等^[12]基于蒙特卡罗模拟方法分别对 3 种 NLOS 散 射方式的单次散射和多次散射路径损耗进行研究, 均得到近距离多次散射和单次散射的路径损耗基本 一致。因此本文通过建立偏振紫外光单次散射传输 模型,研究 NLOS 目标定位方法。

2.1 偏振紫外光单次散射模型

NLOS 偏振紫外光单次散射模型如图 1 所示, *T_x* 为被测目标,作为发射端发出振动方向在 *xoz* 竖 直平面内且和光束传播方向垂直的线偏振紫外光, 传输至大气中发生散射。*R_x* 为任意位置处的接收 端,其检偏器检偏方向与接收光轴垂直。本文定位 方法中设定定位距离为*T_x* 和*R_x* 之间的直线距离*R*, 设定接收端光轴在地面投影方向上的某一物体 *F* 为 参考物。转动接收系统,设定接收光轴从参考物方 向转动到最大接收光强即收发光轴共面时转动的角度为方位角 α_R 。在最大接收光强状态下时,对 R_x 接收到的光信号进行解算获得 T_x 与 R_x 之间的距离R,结合解算的距离R和方位角 α_R 即可完成 T_x 位置信息的确定,实现目标定位。



图 1 NLOS 偏振紫外光单次散射模型 Fig. 1 Single scattering model of NLOS polarized ultraviolet light

为完成定位信息的有效解算,定义如下参数: $\theta_{\rm R}$ $\pi \theta_{T}$ 分别为接收端及发射端仰角, Ψ_{R} 和 Ψ_{T} 分别为 接收端及发射端视场角,Ct和Cr分别表示发射端光 轴与接收端光轴,V为发射锥体与接收锥体交叉的 有效散射体,在有效散射体 V 中任取散射点 S, C 为 散射点S与发射端的连线偏离发射端光轴 C_{t} 的角 度,紫外光子在散射点 S 处发生散射改变传播方向, 散射传输至接收端,散射角 $\theta_{s} = \theta_{R} + \theta_{T}$ 为光子经散 射点S散射时光子入射方向与出射方向的夹角。S'为接收端光轴上散射点S在 yoz 平面的投影,C 点为 散射点 S 在 xoz 平面的投影,则 C 点与接收端的连 线偏离接收端光轴 C_r 的角度即为方位角 θ_R 。另外, 收发距离设定为R,定义发射端T,的位置坐标为(0, (0, -R/2),接收端 R_x 的位置坐标为 $(0, 0, R/2), R_1$ 为散射点 S 到发射端 T_x 的距离, R_2 为散射点 S 到接 收端 R_r 的距离。

2.2 偏振紫外光单次散射路径分析

对于非视距偏振紫外光单次散射模型,光子从 光源出发,经过大气散射,到达接收端探测器的过程 中经历的参考面有起偏参考面、散射参考面和检偏 参考面,若两参考面的夹角为 φ 时,则从一个参考面 到另一个参考面的旋转矩阵为^[13]:

$$\mathbf{R}_{\mathrm{M}}(\varphi) = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & \cos 2\varphi & -\sin 2\varphi & 0 \\ 0 & \sin 2\varphi & \cos 2\varphi & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}.$$
 (1)

设发射端光源发射光束的 Stokes 矢量为 $S_0 = (1,0,0,0)^{T}$ 。

起偏器、检偏器的 Mueller 矩阵为:

$$\boldsymbol{M}(\theta) = \frac{1}{2} \begin{bmatrix} 1 & \cos 2\theta & \sin 2\theta & 0\\ \cos 2\theta & \cos^2 2\theta & \sin 2\theta \cos 2\theta & 0\\ \sin 2\theta & \sin 2\theta \cos 2\theta & \sin^2 2\theta & 0\\ 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix},$$
(2)

式中, θ为偏振方向与参考方向夹角。

光子经过起偏器到散射点 *S* 处的 Stokes 矢量为:

$$\mathbf{S}_{1} = R_{\mathrm{M}}(\varphi_{\mathrm{PS}}) \boldsymbol{M}_{\mathrm{P}}(\theta_{\mathrm{T}}) \boldsymbol{S}_{0}, \qquad (3)$$

$$\mathbf{S}_{2} = \mathbf{M}(\theta_{\mathrm{S}}) P_{\mathrm{M}}(\varphi_{\mathrm{PS}}) \mathbf{M}_{\mathrm{P}}(\theta_{\mathrm{T}}) \mathbf{S}_{0}, \qquad (4)$$

则被散射后通过检偏器到达接收端的光子的 Stokes 矢量为:

 $S_3 = M_A(\theta_R)R_M(\varphi_{SA})M(\theta_S)R_M(\varphi_{PS})M_P(\theta_T)S_0,(5)$ 式中, $M_A(\theta_R)$ 、 $M_P(\theta_T)$ 分别为检偏器、起偏器的 Mueller 矩阵。 $R_M(\varphi_{SA})$ 是把入射光 Stokes 矢量从起 偏参考面转换到散射参考面的旋转矩阵, $R_M(\varphi_{SA})$ 是 把散射光的 Stokes 矢量从散射参考面转换到检偏参 考面的旋转矩阵。

M(*θ*_s)为总散射矩阵,用来描述大气散射特征, 其表达式为^[2,14]:

$$\boldsymbol{M}(\theta_{s}) = \frac{1}{K_{s}} \begin{bmatrix} K_{s}^{r} \boldsymbol{M}_{r}(\theta_{s}) + K_{s}^{m} \boldsymbol{M}_{m}(\theta_{s}) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} S_{11} & S_{12} & 0 & 0 \\ S_{12} & S_{11} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & S_{33} & S_{34} \\ 0 & 0 & -S_{24} & S_{44} \end{bmatrix}, \quad (6)$$

式中, K_s 为总散射系数, K_s^r 和 K_s^m 分别为瑞利散射系 数和 Mie 散射系数, $M_r(\theta_s)$ 和 $M_m(\theta_s)$ 分别为瑞利散 射矩阵和 Mie 散射矩阵。 S_{11} 、 S_{12} 、 S_{33} 、 S_{34} 和 S_{44} 是通 过瑞利散射矩阵和 Mie 散射矩阵。前射矩阵计算的散射矩阵 参量。

3 NLOS 偏振紫外光辐射强度分析

在基于偏振紫外光单次散射模型的定位系统 中,当接收端光锥与发射端光锥交叉在一起形成有 效散射体时,从发射端发出的光子才能经过有效散 射体内大气粒子的散射到达接收端。紫外光从发射 端到接收端的传输过程中会因大气的吸收和散射使 其辐射强度发生变化^[15]。针对建立的偏振紫外光单 次散射模型,本节将对偏振紫外光从发射端到接收 端路径上辐射强度的变化进行分析,并结合上一节 理论推导出接收偏振光强与各因素之间的关系表 达式。

3.1 单次散射模型的光辐射强度分析

 $\delta I_r =$

NLOS 紫外光单次散射模型的路径可以看成由 2 条直视散射路径组成。设从发射端发出的紫外光辐 射强度为 I_1 ,假定光子在发散角 Ψ_T 的锥体内均匀分 布,发射光锥所对应的立体角为 $\Omega_T =$ $2\pi \Big[1 - \cos \Big(\frac{\Psi_T}{2} \Big) \Big]$ 。光子从发射端到散射点 *S* 传播 R_1 的距离,从散射点*S*到接收端传播 R_2 的距离,因此 *S*点可以被看作二次散射光源,则接收端面积微元上 接收到的辐射强度为:

$$\frac{I_{t}K_{s}A_{r}P(\theta)\cos\zeta\exp[-K_{e}(R_{1}+R_{2})]}{4\pi\Omega_{T}R_{1}^{2}R_{2}^{2}}\delta V, \quad (7)$$

式中, K_{e} 为消光系数,其等于散射系数 K_{s} 和吸收系数 K_{s} 之和, $P(\theta)$ 为散射相函数, A_{r} 为接收孔径面积, ζ 为散射点S与发射端的连线偏离发射端光轴 C_{t} 的 角度。

图1所示单次散射模型中,收发光轴非共面情况 下有效散射体体积较小,因此散射点*S*与发射端的连 线偏离发射光轴 C_t 的角度较小^[16],设 $\zeta = 0$,则 cos $\zeta = 1$ 。

则接收端接收到的光辐射强度为:

$$I_{\rm r} = \frac{I_{\rm t} K_{\rm s} A_{\rm r} P(\theta) \exp[-K_{\rm e}(R_1 + R_2)]}{4\pi \Omega_{\rm T} R_1^2 R_2^2} V, \quad (8)$$

结合式(5)和式(8),接收端的 Stokes 矢量为:

$$\boldsymbol{S} = \frac{I_{t}A_{r}\exp[-K_{e}(R_{1}+R_{2})]}{4\pi\Omega_{T}R_{1}^{2}R_{2}^{2}}V\boldsymbol{S}_{3}, \qquad (9)$$

式中, S_3 为光子到达接收端的 Stokes 矢量, K_a 为吸收系数。

由于式(5) 推导偏振传输特性时已考虑散射,因 此上式中消光系数 $K_e = K_a$ 。另外由图 1 得参数为: $R = \sqrt{((R\sin\theta_T/\sin\theta_S) \cdot \sin\alpha_R)^2 + (R\sin\theta_R/\sin\theta_S)^2},$ $R_2 = (R\sin\theta_T/\sin\theta_S)\cos\alpha_R$ 。

3.2 Stokes 参量计算

偏振紫外光经大气散射传输后被接收端以强度的形式记录下来,通过式(9)得到接收端的 Stokes 矢量 *S*为:

$$\boldsymbol{S} = \frac{I_{t}A_{r}\exp[-K_{e}(R_{1}+R_{2})]}{4\pi\Omega_{T}R_{1}^{2}R_{2}^{2}}$$
$$\boldsymbol{V}\boldsymbol{M}_{A}(\theta_{R})\boldsymbol{R}_{M}(\varphi_{SA})\boldsymbol{M}(\theta_{S})\boldsymbol{R}_{M}(\varphi_{PS})\boldsymbol{M}_{P}(\theta_{T})$$
$$(1,0,0,0)^{T}_{\circ}$$
(10)

将式(1)、(2)、(6)代入式(10)中,由于 Stokes 矢量的第一项表示光强,将 Stokes 矢量第一项化简得接收端光强为:

$$I = \frac{1}{4} \frac{I_{\mathrm{t}} A_{\mathrm{r}} \mathrm{exp} [-K_{\mathrm{e}} (R_{1} + R_{2})]}{4 \pi \Omega_{\mathrm{T}} R_{1}^{2} R_{2}^{2}} V \times$$

$$\begin{bmatrix} \left(\frac{3}{4K_{s}}K_{s}^{r}(1+\cos^{2}\theta_{s})+\frac{1}{K_{s}}K_{s}^{m}F_{11}\right)+\left(-\frac{3}{4K_{s}}K_{s}^{r}\sin^{2}\theta_{s}+\frac{1}{K_{s}}K_{s}^{m}F_{12}\right)(\cos(2\varphi_{PS}+2\theta_{T}))\end{bmatrix}+\\ \left[\cos(2\theta_{R}(\cos(2\varphi_{SA}(\left(-\frac{3}{4K_{s}}K_{s}^{r}\sin^{2}\theta_{s}+\frac{1}{K_{s}}K_{s}^{m}F_{12}\right)+\left(\frac{3}{4K_{s}}K_{s}^{r}(1+\cos^{2}\theta_{s})+\frac{1}{K_{s}}K_{s}^{m}F_{12}\right)(\cos(2\varphi_{PS}+2\theta_{T})))\right)-\\ \left(\sin(2\varphi_{SA}\left(\left(\frac{3}{2K_{s}}K_{s}^{r}\cos\theta_{s}+\frac{1}{K_{s}}K_{s}^{m}F_{33}\right)(\sin((2\varphi_{PS}+2\theta_{T})))\right)\right)\end{bmatrix}+\\ \left[\sin(2\theta_{R}\left(\sin(2\varphi_{SA}\left(\left(-\frac{3}{4K_{s}}K_{s}^{r}\sin^{2}\theta_{s}+\frac{1}{K_{s}}K_{s}^{m}F_{12}\right)+\left(\frac{3}{4K_{s}}K_{s}^{r}(1+\cos^{2}\theta_{s})+\frac{1}{K_{s}}K_{s}^{m}F_{12}\right)\times\right)\right)\\ \left(\cos(2\varphi_{PS}+2\theta_{T})\right)+\left(\cos(2\varphi_{SA}\left(\left(\frac{3}{2K_{s}}K_{s}^{r}\cos\theta_{s}+\frac{1}{K_{s}}K_{s}^{m}F_{33}\right)(\sin((2\varphi_{PS}+2\theta_{T})))\right)\right)\right)\right)\\ \left(\sin(2\varphi_{PS}+2\theta_{T})\right)\right)+\left(\cos(2\varphi_{SA}\left(\left(\frac{3}{2K_{s}}K_{s}^{r}\cos\theta_{s}+\frac{1}{K_{s}}K_{s}^{m}F_{33}\right)(\sin((2\varphi_{PS}+2\theta_{T})))\right)\right)\right)\\ \left(\sin(2\varphi_{PS}+2\theta_{T})\right)\right)\right)\\ \left(\sin(2\varphi_{PS}+2\theta_{T})\right)\right)$$

4 仿真结果及分析

4.1 仿真参数设置

基于1、2节理论,仿3真系统模型中各参数对定 位的影响,系统主要仿真参数如表1所示,其中设定 绝对海拔为0,无气溶胶时,利用瑞利散射理论获得 瑞利散射系数和消光系数分别为 K_s=0.32×10⁻³/ m 和 K_{e}^{r} =1.41×10⁻³/m。而通过 Mie 散射理论,基 于"城市"球形气溶胶类型得到 Mie 散射系数 和消光系数分别为 K_{s}^{m} =0.28×10⁻³/m和 K_{e}^{m} = 0.45×10⁻³/m¹³。粒子半径选取晴天时近地面爱根 核粒子的半径为 r=0.07 μ m。另外,选光功率为 200 mW,波长 λ =266 nm 的紫外光发射器,接收孔 径面积为 A_{r} =1.92 cm² 的光电倍增管探测器。

rab. 1 Main simulation parameters of the system			
Parameter	Value	Parameter	Value
Wavelength	266 nm	Scattering particle radius	0.07 μm
Rayleigh scattering coefficient (K_s^r)	$0.32 \times 10^{-3}/m$	Rayleigh extinction coefficient (K_{e}^{r})	$1.41 \times 10^{-3} / m$
Mie scattering coefficient (K_s^m)	$0.28 \times 10^{-3}/m$	Mie extinction coefficien (K_e^m)	$0.45 \times 10^{-3} / m$
Total scattering coefficient (K_s)	$0.6 \times 10^{-3} / m$	Total absorption coefficient (K_a)	$1.26 \times 10^{-3} / m$
UV light source power	200 mW	Detector active area (A_r)	1.92 cm^2

表 1 系统主要仿真参数 Tab. 1 Main simulation parameters of the system

4.2 距离对接收光强的影响

为了选取最佳收发仰角 θ_{R} 、 θ_{T} 和收发视场角 Ψ_{R} 、 Ψ_{T} ,设定收发距离 R 分别为 200 m、400 m 时,通 过单独改变收发仰角及视场角的大小,并结合方位 角 α_{R} 的捕获或检测范围,仿真接收光强 I的变化 情况。

各角度接收光强的影响,如图 2 所示。图 2 中仿 真结果表明,在收发视场角 $\Psi_{\rm R}$ 和 $\Psi_{\rm T}$ 一定时,随着 收发仰角 $\theta_{\rm R}$ 及 $\theta_{\rm T}$ 的增大,接收光强 I减小,而能够 检测的方位角 $\alpha_{\rm R}$ 范围基本不受影响。接收视场角 $\Psi_{\rm R}$ 增大时,接收光强 I增大,方位角 $\alpha_{\rm R}$ 的检测范围 增大。发射视场角 $\Psi_{\rm T}$ 增大时,接收光强 I基本不 变,同时方位角 $\alpha_{\rm R}$ 的检测范围基本不受影响。从图 2 也可发现,当方位角 $\alpha_{\rm R}$ 超过一定值时,接收端接收 到的光强下降为 0,不随收发仰角变化而变化,分析 原因为方位角 $\alpha_{\rm R}$ 超过一定值后将导致有效散射体为 0,光子无法经过单次散射到达接收端。通过分析仿 真结果可知,在较小的收发仰角 $\theta_{\rm R}$ 、 $\theta_{\rm T}$ 和较大的接收 视场角 Ψ_{R} 情况下,能够获得较大接收光强及方位角的检测范围。因此,本文为获得较大接收光强及方位角测量范围,以有利于捕获目标完成目标定位,结合实际将收发仰角 θ_{R} 和 θ_{T} 均取值为25°,收发视场角分别取值 $\Psi_{\text{R}}=65^{\circ}$ 和 $\Psi_{\text{T}}=30^{\circ}$ 。

另外,由图 2 仿真结果可知,当方位角 $\alpha_{\rm R} = 0^{\circ}$ 即 收发光轴共面时,接收光强 I 最大。因此,为了获得 收发距离对接收光强的影响关系,设方位角 $\alpha_{\rm R} = 0^{\circ}$, 收发仰角及收发视场角均采用图 2 仿真选取的角 度,对最大接收光强 I 与收发距离 R 之间的关系进 行仿真,如图 3 所示。

由图 3 仿真结果可知,接收光强 I 与收发距离 R 之间呈指数衰减关系。在进行目标定位时,根据系 统确定的收发视场角 $\Psi_{\rm R}$ 和 $\Psi_{\rm T}$ 及收发仰角 $\theta_{\rm R}$ 和 $\theta_{\rm T}$,通过探测器以光强的形式记录接收端信息,转动 接收系统,以接收到最大光强时判定转动角度值即 方位角 $\alpha_{\rm R}$ 。并在最大光强状态下即收发光轴共面 时,根据接收光强 I 与收发距离 R 之间的关系解算







图 2 各角度对接收光强的影响:(a) 仰角及方位角对 200 m 和(b) 视场角及方位角对 200 m 距离接收光强的影响; (c) 仰角及方位角和(d) 视场角及方位角对 400 m 距离接收光强的影响

Fig. 2 The influence of various angles on thereceived light intensity: (a) The influence of elevation angle and azimuth angle and (b) angle of field of view and azimuth angle on the received light intensity at a distance of 200 m;

(c) The influence of elevation angle and azimuth angle and

(d) angle of field of view and azimuth angle on the received light intensity at a distance of 400 m

收发距离 R,结合 R 和方位角 α R 完成目标的定位。







4.3 不同距离时收发仰角误差的影响

实际工作时,收发视场角 $\Psi_{\rm R}$ 和 $\Psi_{\rm T}$ 在系统完成 后便唯一确定,但在应用环境复杂或准备时间有限 时,单兵携带的收发系统进行目标定位时会出现系 统放置不水平导致收发仰角 $\theta_{\rm R}$ 和 $\theta_{\rm T}$ 出现偏差,为了 分析收发仰角误差 $\Delta R_{\rm R}$ 和 $\Delta \theta_{\rm T}$ 的影响,本文对 $\Delta R_{\rm R}$ 和 $\Delta \theta_{\rm T}$ 处于(-3°-3°)范围内,收发距离 R 分别为 125 m、250 m、375 m 和500m 时的测距误差 ΔR 进行 了仿真,仰角误差对测距的影响如图4所示。

仿真结果表明,在收发距离 R 一定的条件下, $\Delta R \pm \Delta \theta_{\rm R}$ 和 $\Delta \theta_{\rm T}$ 同为正或同为负时受影响较大。 在 $\Delta \theta_{\rm R}$ 和 $\Delta \theta_{\rm T}$ 一定的条件下,收发距离 R 越远所导 致的测距误差 ΔR 越大,且呈非线性递增趋势。分析 测量数据可知,在收发距离分别为R = 125 m, 250 $m_{375} m_{500} m_{A} \Delta \theta_{R} 和 \Delta \theta_{T}$ 同为 -3° 时,所引起的距 离测量误差分别为 △R=-7.7 m,-13.9 m,-19.3 m, -24.1 m。 $\Delta \theta_R$ 和 $\Delta \theta_T$ 同为 3°时,所引起的距离 测量误差分别为 △R=8.2 m,14.8 m,20.4 m,25.3 m。收发仰角误差 $\Delta \theta_{\rm R}$ 和 $\Delta \theta_{\rm T}$ 同为正误差时对 ΔR 的影响大于 $\Delta \theta_{\rm R}$ 和 $\Delta \theta_{\rm T}$ 同为负误差时对 ΔR 的影响, 原因是 $\Delta \theta_{R}$ 和 $\Delta \theta_{T}$ 同为正误差比同为负误差引起的 有效散射体积变化更大。且由仿真结果图可以得出 发射仰角误差 Δθτ 相比接收仰角误差 Δθκ 对测距误 $=30^{\circ}$ 小于接收视场角 $\Psi_{R}=65$,有效散射体体积受发 射视场角的影响较大。在 $\Delta \theta_{\rm R}$ 和 $\Delta \theta_{\rm T}$ 同为 3°及 R =500 m 时, $\Delta R = 25.3 m$ 。因此,对于单兵携带的目标 定位系统,结合人眼具有一定的搜寻及捕获目标的 能力,进行目标定位时,收发装置在预设收发仰角的 基础上,系统放置时的仰角误差均应控制在±3°范围 内,为便于携带并节约制作成本,可缩小仪器体积及

重量,且在系统中设置水平仪辅助调整并控制仰角

误差。



图 4 仰角误差对测距的影响:(a) 收发距离 125 m;(b) 收发距离 250 m;(c) 收发距离 375 m;(d) 收发距离 500 m Fig. 4 The influence of elevation angle error on ranging:(a) Distance between transmitter and receiver of 125 m; (b) Distance between transmitter and receiver of 250 m;(c) Distance between transmitter and receiver of 375 m; (d) Distance between transmitter and receiver of 500 m

4.4 方位角误差的影响

根据图 2 仿真结果,方位角 a_R 为 0°时,接收光强 I 达到最大,本文利用接收光轴在地面投影方向上的 参考物 F 为基准转动接收系统,以接收端接收到最 大光强 I 来判定转动角度 a_R ,根据此时的最大接收 光强 I 与收发距离 R 之间的函数关系来解算 R。但 在实际工作时,由于背景噪声的干扰,判定最大接收 光强 I 时会存在误差,导致方位角 a_R 转至 0°时的状 态判定不精确,进而影响收发距离 R 的测量。本文 分别在 R = 125 m,250 m,375 m,500 m 时,对 3°范 围内的方位角判定误差 Δa_R 对测距误差 ΔR 的影响 进行了仿真,如图 5 所示。



由图 5 可知,方位角判定误差 $\Delta \alpha_R$ 越大,测距误 差 ΔR 越大,同时收发距离 R 越远,方位角误差 $\Delta \alpha_R$ 对测距误差 ΔR 的影响呈指数递增。当 $\Delta \alpha_R = 3^\circ$,收 发距离 R 分别为 125 m、250 m、375 m 和 500 m 时, $\Delta \alpha_R$ 引起的测距误差 ΔR 分别为1.6 m、2.4m、3.5 m 和 5.3 m,误差值较小。但方位角判定误差 $\Delta \alpha_R$ 存在 时,根据几何关系会引起 $\Delta R' = R \sin \Delta \alpha_R$ 的真实位置 横向偏离误差,在以上距离条件下 $\Delta \alpha_R = 3^\circ$ 时, $\Delta R'$ 分 别为 6.5 m、13.1 m、19.6 m 和 26.2 m。为降低横 向偏离误差,使系统实现精确定位,通过改进电路设 计和信号处理算法等有效措施最大范围地抑制光强 与噪声干扰来减小 $\Delta \alpha_R$ 。

5 结 论

本文针对紫外光通信在复杂环境下无法进行有 效信息传递等突发情况需要实现目标定位的需求, 开展了基于偏振紫外光单次散射的目标定位方法研 究。本文首先建立了偏振紫外光 NLOS 单次散射模 型,利用矩阵光学的方法分析了紫外光在大气中 NLOS传输时的偏振散射特性和光辐射强度的变 化;建立了接收光强、收发距离和方位角之间的关 系。其次,利用 Matlab 软件仿真并分析了收发仰角 及收发视场角对接收光强及方位角测量范围的影 响,选取了系统工作时的收发仰角及视场角。最后 通过仿真从理论上验证了系统的可行性,并对实际 使用时可能存在的收发仰角误差、噪声对光强测量 影响导致的方位角判定误差等对目标定位带来的影 响进行了分析,得出了相关结论及参考使用范围,在 收发距离 500 m,收发仰角预设值 25°,二者同时偏离 3°时,会引起测量误差 $\Delta R = 25.3 \text{ m}$ 。另外虽然噪声 对光强的影响导致方位角判定误差影响测距误差较 小,但存在方位角判定误差时,会存在较大的真实位 置横向偏离误差,距离 500 m,方位角判定误差为 3° 时,其横向偏离误差为 26.2 m。为实现目标精确定 位,针对以上问题本文提出了有效地改进措施,本文 提出的目标定位方法相对组网多点坐标相互解算的 定位方法减少了硬件部署,提升了定位距离及范围, 同时各角度偏差较小时引起定位误差较小,为紫外 光通信系统在复杂环境下使用时的系统功能及实际 应用提供一定的理论支撑。

参考文献:

[1] SHAN T, MA J S, WU T F, et al. Impacts of transceiver configuration on ultraviolet communication[J]. Optics and

Photonics Journal, 2020, 10(6): 89-94.

- [2] GONG J M, JIANG X B, LI C, et al. Analysis of the transmission characteristics of ultraviolet communication in non-common-scattering volume[J]. Journal of Optoelectronics Laser, 2016, 27(8); 826-831.
 现稼民,姜小波,李晨,等. 无公共散射体的紫外光通信 传输特性分析[J]. 光电子 激光, 2016, 27(8); 826-831.
- THINN Y A, SUDHANSHU A, YEON H C. Performance dependence of non-line-of-sight ultraviolet communications on atmospheric parameters of the ultraviolet channel[J].
 Optics Communications, 2019, 443:7-11.
- [4] SHAN T, MA J, WU T, et al. Single scattering turbulence model based on the division of effective scattering volume for ultraviolet communication [J]. Chinese Optics Letters, 2020, 18(12): 15-19.
- [5] GLEB S V, OLEG R K, DMITRIY I S, et al. Application of communication systems via the ultraviolet channel in FA-NET networks [J]. MATEC Web of Conferences, 2020, 309:01013.
- [6] ZHANG Q S, ZHANG X, WANG L J, et al. Performance Modeling of ultraviolet atmospheric scattering of different light sources based on monte carlo method[J]. Applied Sciences, 2020, 10(10): 3564.
- [7] ZHAO T F,LIU P,ZHANG S, et al. UAV assisted landing guided by UV LEDs. [J]. Applied Optics, 2020, 59 (20): 5910-5917.
- [8] ZHAOTF,YUXX,BAOH,et al. Ranging and positioning method using wireless solar blind ultraviolet[J]. Optical and Precision Engineering,2017,25(9);2324-2332.
 赵太飞,余叙叙,包鹤,等.无线日盲紫外光测距定位方 法[J].光学精密工程,2017,25(9);2324-2332.
- [9] YASIR M,HO S W,VELLAMBI B N. Indoor position tracking using multiple optical receivers[J]. Journal of Lightwave Technology, 2015, 34(4): 1166-1176.
- [10] NAZ A, ASIF H M, UMER T, et al. PDOA based indoor positioning using visible light communication [J]. IEEE Access, 2018, 6:7557-7564.
- [11] BERGEN M H, JIN X, GUERRERO D, et al. Design and implementation of an optical receiver for angle-of-arrivalbased positioning[J]. Journal of Lightwave Technology, 2017,35(18):3877-3885.
- [12] ZHAO T F,KE X Z. Monte Carlo simulations for non-line-

• 304 •

of-sight ultraviolet scattering coverage area [J]. Acta Physica Sinica, 2012, 61(11): 285-296.

赵太飞,柯熙政. Monte Carlo 方法模拟非直视紫外光散 射覆盖范围[J].物理学报,2012,61(11):285-296.

 [13] YIN H W. Study on the characteristics of non-line-of-sight propagation of polarized UV radiation in atmosphere[D].
 Changsha: National University of Defense Technology, 2011:12-38.

尹红伟.非视线偏振紫外大气传输特性研究[D].长沙: 国防科学技术大学,2011:12-38.

- [14] HAN D H, FAN X, ZHANG K, et al. Research on multiplescattering channel with Monte Carlo model in UV atmosphere communication. [J]. Applied Optics, 2013, 52(22): 5516-22.
- [15] LI C Y, GONG J M, TANG Q, et al. Study on attenuation

characteristics of NLOS ultraviolet communication system in haze [J]. Infrared and Laser Engineering, 2017, 46 (12):164-171.

李春艳, 巩稼民, 汤琦, 等. 非视距紫外光通信系统中霾 衰减特性研究[J]. 红外与激光工程, 2017, 46(12): 164-171.

[16] ZHAO T F, SONG P. Technology and application of wireless ultraviolet communication[M]. Beijing: Science Press, 2018:5-7.
 赵太飞,宋鹏.无线紫外光通信技术与应用[M].北京:

科学出版社,2018:5-7.

作者简介:

李春艳 (1987-),女,博士,副教授,硕士生导师,主要从事偏振光 信息处理及应用方面的研究.