無人ヘリコプターによる光波測距儀の気象補正の高精度化 HIGH ACCURATE WAY OF METEOROLOGICAL CORRECTION

FOR THE EDM BY DORONE

 三島研二^{#, B)}, 増澤美佳^{A)}, 大澤康伸^{A)}, 安達利一^{A)}, 川本崇^{A)}, 山岡広^{A)}, 海津優^{B)}, 福島芳和^{B)}, 阿部直宏^{B)}, 宮坂正樹^{B)}, 中村保彦^{B)}
Kenji Mishima^{#, B)}, Mika Masuzawa^{A)}, Yasunobu Ohsawa^{A)}, Toshikazu Adachi^{A)},
Takashi Kawamoto^{A)}, Hiroshi Yamaoka^{A)}, Kaitsu Yu^{B)}, Yoshikazu Fukushima^{B)}, Naohiro Abe^{B)}, Masaki Miyasaka^{B)}, Yasuhiko Nakamura^{B)}
^{A)} KEK

^{B)} PASCO Corporation

Abstract

Laser of EDM which used for survey and alignment undergo influence of the refractive index of the atmosphere. Therefore, the temperature, the air pressure and the humidity are measured by both EDM point and reflector point. Then the measured distance corrected by a mean in both observation points. Because the meteorological distribution is uniform at the accelerator tunnel, it is no problem that the measured distance is revised by a mean in both points as weather along a laser path. Because it is non-uniform in the open space like ground surface, it is a question that the measured distance is revised by same method. The meteorological distribution along a laser path was cleared by flying Drone which had monitor. This experiment has been flying and measuring at KEK campus. It is confirmed that there is no problem that a mean of meteorological value in both EDM point and reflector point.

1. はじめに

加速器の測量&アライメントに用いられる光波測距儀 (EDM, Electromagnetic Distance Measure)は、EDM 本体から送光されたレーザ光は大気の屈折率の影響を 受ける.そのため、従来は器械点と反射点の両測点で 気温、気圧、湿度を測定し、両測点の平均値で測定距 離に補正計算をしている.加速器トンネルのような密閉 された空間では、気象分布が均一であることが容易に 推測でき、両測点の平均値が光路沿いの気象を代表 するとして補正することは問題ないと思われる.しかし、 地上部の測量のように開放された空間では両測点の平 均値が必ずしも光路沿いの気象を代表しているかは疑 問である.

本実証実験では、気象観測装置を搭載した無人ヘリ コプタ(Drone)を光路沿いに飛行させて気象観測するこ とによって、光路沿いの気象分布を明らかにすることを 試みた.

高エネルギー加速器研究機構の敷地内で実証実験 をおこない,現行の両測点の気象測定の平均値で光路 沿いの気象を代表しているとしても差し支えがないこと を確認した.

今後の大型加速器の建設時あるいは保守点検時の 高精度化に資することが期待される.

2. 光波測距儀(EDM)の概要

2.1 EDM の原理



Figure 1: Measurement principle of EDM.

光波測距儀の測定原理は, Figure 1 のように光波を 周波数 f で変調をかけて送光し, 目標の測点上にセットした反射鏡 (Reflector) で反射して帰ってきた場合, 往 復距離 2D は光波の位相 ϕ によって, 式(1) のように 表される.

$$2D = \frac{\phi}{2\pi}\lambda + n\lambda \tag{1}$$

ここに、 λ は、変調周波数の波長である. 求める距離 D なので式(1)を整理する.

また,光の速度c ($\Rightarrow 3 \times 10^8$ [m/s])とすると,

λ

$$=\frac{c}{f}$$
 (2)

[#] kaemni8360@pasco.co.jp

であるから、(1)式は次のように表される.

$$D = \frac{\lambda}{2} \left(\frac{\phi}{2\pi} + n \right)$$

= $\frac{c}{2f} \left(\frac{\phi}{2\pi} + n \right)$ (3)

ー等三角点の測量あるいは地殻変動調査の距離測 定に使用されていた EDM は数十 km の長距離を測 定するタイプの測距儀の場合,多くの場合で He-Ne の強力なガスレーザを周波数 f = 30 [MHz]で変調 し、その波長は、

$$\lambda = \frac{c}{f} = \frac{3 \times 10^8 \quad [m / s]}{30 \times 10^6 \quad [Hz]} = 10 \ [m] \qquad (4)$$

となる. 波長 10 [m]の光波の位相を測定する分解能 は 1/2000 程度が限界であった. すなわち,

$$\frac{10[m]}{2000} = 0.005[m] = 5[mm]$$

である. その結果, このタイプの EDM の精度は, 次のように表される.

$$\pm (5mm + 1ppm \times S) \tag{5}$$

ここにS は測定距離である. すなわち, 1 [km] の 距離を測定した場合,

 $\pm (5mm + 1 \times 10^{-6} \times 1km) = \pm 6 [mm]$ の誤差を免れることはできない.

2.2 気象補正

式(5)で表される誤差は, EDM 自体の機械誤差で ある.大気の屈折率によって光速*c*が影響を受ける ため,伝播するレーザ光は気温,気圧,湿度によっ て測定距離に影響を受ける.

大気の屈折率の影響は、レーザ光の波長によって 決定されるが、一般的な EDM の測定距離に与える 気象の影響は、補正量を δD [ppm]とすると、

t :気温 [℃]

$$\delta D = 286.34 - \frac{0.29525}{1 + 0.00366 \cdot t} p + \frac{4.126 \times 10^{-4}}{1 + 0.00366 \cdot t} h \times 10^{x}$$
(6)

$$x = \frac{7.5 \cdot t}{237.3 + t} + 0.7857$$

式(6) は, KEKB の地上測量で用いられた EDM Leica 社の TS30 (Figure 2) の気象補正式である.



Figure 2: Ground surface surveying at KEK. この EDM の場合,式(6)から1 [km]の距離を 測定した場合,気温に1 [℃]の測定誤差があれば, 1 [mm]の誤差が生じる.また,2.5 [hPa]の測定誤差 があると,同じく1 [mm]の誤差が生じる.湿度の 場合は,10 [%]の測定誤差で,1 [mm]の誤差が生 じる.

式(5)で表される測距儀の場合,測距儀自身の誤 差が大きいが,6km以上の長距離を測定する場合, 高精度の気象測定が要求される.

また、角度を測定するセオドライトの電子化にと もない、EDM を同じ筐体に合体させたトータルス テーション(Total Station:以下「TS」という)が、 現在は主流である.

TS の高精度化により, TS30 のように距離測定の 分解能が±1 [mm] 以下の高精度 TS が出現してい る. その結果, 気象測定にも高精度が要求されてい るのが現状である.

2.2 気象測定の方法

現状の気象測定は, EDM をセットする器械点と 反射鏡をセットする反射点の両測点で気温,気圧, 湿度を測定して平均値を採用している.また,これ 以外の方法は現実的ではない.

1970 年代の EDM が普及していく段階で, Figure 3 のように光路上に気象計を積んだ気球を上げて温度の分布を調べる研究が盛んに行われ,気象計を高く(3m 以上)設置して夜明け,日没の前後 2 時間を測定し,平均を取ることでほぼ同じ温度となると仮定して補正しているのが現状である.





実験方法 3.





Figure 4: Schematic of meteorological view measurement at experimental site in KEK.

実験は, Figure 4 のように KEK つくばキャンパ スで、3 号館の展望室(高さ 30 [m])から 500 [m] 程度の距離でドローンを TS の望遠鏡の視野で光路 沿いに誘導し、1 分程度ホバリングさせて、気温、 気圧,湿度を測定し,器械点と反射点の両測点の測 定した気象と比較して評価した.

- 使用機材 3.2
- Drone (ミニサーベイヤー) MS-06LA (1)サイズ: 軸間直径:68 cm プロペラ先端間直径:101 cm 高さ:36 cm
 - 重量: 正味重量:3kg 離陸総重量:6kg ペイロード:3kg 飛行時間 : 15~30分 最大飛行速度 : 10m/s



Figure 5: Drone MS-06LA.

- (2) 気象計測装置 Kestrel 4000 サイズ:
 - (高) 12.7cm ×(幅)4.5cm×(厚)2.8cm 量: 102g 重
 - 温:-29.0 ~ 気
 - +70.0℃/1秒ごとに計測 気
 - 圧:25.0℃の環境で,

1100 hPa/1 秒ごとに計測 相対湿度:0.0% ~ 100.0%



Figure 6: Meteorological Sensor Kestrel and Case.

試験結果 4.



Figure 7: Changes in Atmospheric Temperature during Observation.



Figure 8: Changes in Atmospheric Pressure during Observation.



Figure 9: Changes in Humidity during Observation.

Figure 7 の気温の傾向は,午前中不安定であった. 気象計測装置に日照が当たるため不安定であったが, 午後の観測は修正したため非常に安定した結果が得 られ,2回目以降の観測ではドローンを上昇させる と温度が下がる.待機中に温度が上昇するのは,ド ローンを駐機させていたコンクリート面の温度の影 響と思われ,良好な観測条件であったことがわかる.

Figure 8 の気圧の傾向は,高度にきわめて敏感であり,高度ごとに1分間ホバリングして観測している状況をみられるほどである.

高低差 ΔH とすると気温,気圧は次式で求める $t' = t - 0.005 \cdot \Delta H$ $P_2 = P_1 \cdot 10^{-\frac{\Delta H}{67.58T}}$ (7) ここに, t : 基準とした測点で観測した気温 [° C]<math>t' : 求めようとする測点の気温 [° C]

P₁:基準とした測点で観測した気圧 [hPa]

 P_2 : 求めようとする測点の気圧 [hPa]

T = 273.15 + t : (絶対温度) [K]

式(7)から,高低差ΔH=1 [m]で気温差 0.05[℃]の 気温差, 0.12[hPa]の気圧差が計算される. 実験に 用いた建物 (Figure 4 の Building 3)の屋上の高さ 36[m]であるから, 気温差 0.18 [℃], 気圧差 4.3 [hPa] 程度となる.



Figure 10: Atmospheric Temperature during 2nd Trial.

Figure 10 は 2 回目の試験であり, 13:50 からの およそ 10 分間のもっとも気温が高いと思われる時 間帯の観測を Figure 7,8,9 から抜き出したものであ る.

また, Figure 11 は 6 回目の試験であり, 16:40 からのおよそ 10 分間の日没前の気温が下がり始め た時間帯の観測を同じく Figure 7,8,9 から抜き出し たものである.

Figure 10 と Figure 11 では,両端の測点 Building3 と TS は固定なので温度差を比較するとほぼ 0.2 [℃] である.



Figure 11: Atmospheric Temperature during 6th Trial.



Figure 12: Atmospheric Pressure during 2nd Trial.



Figure 13: Atmospheric Pressure during 6th Trial.

また, Figure 12 と Figure 13 の両端の気圧差を比 較すると 5.2[hPa] であり 1[hPa] ほど計算値と差 があった.

Figure 10 の 14:00 付近の気温の観測結果は,両端の測点 Building 3 と TS の気温よりも $0.1[\mathbb{C}]$ 程度の気温差がみられるときがある.一方,Figure 11 の日没前の安定した気象では,両端の 1.5m 高さの気温と一致している.また同じく両端の 3m 高さの気温の平均とほぼ一致する.したがって,日没前の安定した気象条件の中では両端の気温の平均で光路沿いの気温を代表することは可能である.

Figure 12 の気圧の観測結果はもっとも気温が高い時間帯にもかかわらず安定しており, Figure 13 の観測結果も安定している.

さらに, Figure 4 の各高度でホバリング中はきわ めて安定した気圧を示し,また高度に比例した気圧 である.したがって,両端の気圧の平均で光路沿い の気温を代表することが可能である.

5. 結論

40年ほど前の光波測距儀の出現以来,気象補正 のための気象観測は観測点と反射点の両端で行い, その平均値で気象補正を行ってきた.

その補正方法の妥当性を検証するために両端点の 中間で気球などに気象観測装置を積載して点検する 報告などがある[1].現在では、気象観測装置の進 歩とドローンの機動性によって、光路沿いの気象を 把握することが可能となった.その結果、両端の測 点の平均値で気象補正することが有効であることが 確認できた.

大型加速器の建設の限らず,これまで一等三角点 の測量,地殻変動調査の精密距離測定などでも両端 点の気象の平均値で補正してきている.したがって, これまでの補正方法を否定する結果ではなかったこ とに安堵するものである.

一方,今回で検証した測点間の距離は600 [m]弱の短距離であり,長距離の光路沿いを問題とすべきとの議論がある.しかし,現在では長距離はGNSS

で測位することが多く, EDM で測距することはほ とんどない. さらに, 1 級基準点の場合でも GNSS が標準的な測量器械であり, TS の真価を発揮する のは, 2 級基準点からである. 2 級基準点は配点密 度の平均距離が 500 [m] なので今回の実証実験に該 当する.

500 [m] の距離の場合,温度の測定誤差1 [\mathbb{C}] の とき距離に影響する誤差は、1 [ppm] とすると、0.5 [mm] である. GNSS の普及と共に EDM の分解能 も向上し、その分解能は、±1 [mm] 以下の EDM も出現しており、2 [\mathbb{C}] 程度の気象観測の精度が要 求されるときに両測点の平均値で補正することに全 く問題とならないことが確認できた.また、これ以 外の方法は現実的ではなく、最も有効な方法である ことが確認できた.

本研究が、今後の大規模加速器の建設の測量&ア ライメントの参考になれば幸甚である.

参考文献

- [1] 海津優 他共著,『光波測距儀による距離測定の気象補
- 正の研究』,国土地理院調査研究報告(54),1979年度.
- [2] 須田教明,『電磁波測距儀』,森北出版, 1976年.
- [3] 中村英夫,清水英範,『測量学』,技報堂出版,2000年.