

التوصية ITU-R M.1829

طريقة لتحديد مسافات الفصل الجغرافية الالزمة في النطاق 5 GHz بين محطات النظام المعياري الدولي للهبوط بالموجات الصغرية (MLS) العاملة في خدمة الملاحة الراديوية للطيران والمرسلات العاملة في الخدمة المتنقلة للطيران (AMS) لدعم القياس عن بعد

(2007)

مجال التطبيق

تقدم هذه التوصية الطريقة الكفيلة بتحديد مسافات الفصل الجغرافية الالزمة بين محطات النظام المعياري الدولي للهبوط بالموجات الصغرية (MLS) العاملة في النطاق 5 GHz ومستقبلات خدمة القياس عن بعد.

إن جمعية الاتصالات الراديوية للاتحاد الدولي للاتصالات،

إذ تضع في اعتبارها

- أ) أن النطاق 5 030-150 MHz موزع على خدمة الملاحة الراديوية للطيران على أساس أولي؛
- ب) أن الأنظمة الجديدة المقبالة قد تسبب تداخلاً في مستقبلات المحطات MLS أثناء عملية الاقتراب والهبوط إذا لم يتم إجراء دراسات كافية للتقاسم؛
- ج) أن المحطات MLS يمكن حمايتها من خلال تطبيق مسافة فصل ملائمة بين مرسل مشع في الخدمة المتنقلة للطيران (AMS) لدعم القياس عن بعد ومستقبلات النظام MLS؛
- د) أن المؤتمر (WRC-03) اعتمد القرار (WRC-03) من أجل إجراء دراسات تقنية وتشغيلية وتنظيمية لتحديد الترددات الالزمة للوصلات المستقبلية لخدمة القياس عن بعد للطيران،

وإذ تدرك

- أ) أن الطائق الواردة هنا تستند إلى الموصفات الحالية لتجهيزات الاستقبال في النظام المعياري الدولي MLS؛
- ب) أن الرقم 10.4 من لوائح الراديو ينص على ضرورة اتخاذ تدابير خاصة لحماية خدمي الملاحة الراديوية والسلامة؛
- ج) أن النطاق 5 030-150 MHz يستعمل لتشغيل النظام المعياري الدولي للهبوط بالموجات الصغرية (MSL) من أجل الاقتراب والهبوط الدقيقين؛ وأن متطلبات هذا النظام يجب أن تكون لها الأسبقية على الاستعمالات الأخرى لهذا النطاق بموجب الرقم 444.5 من لوائح الراديو،

توصي

- 1 باستعمال الطريقة الوارد وصفها في الملحق 1 لتحديد مسافات الفصل الجغرافية الالزمة R_{min} بين محطات النظام المعياري الدولي (MLS) العاملة في النطاق 5 GHz ومرسلات القياس عن بعد.

الملحق 1

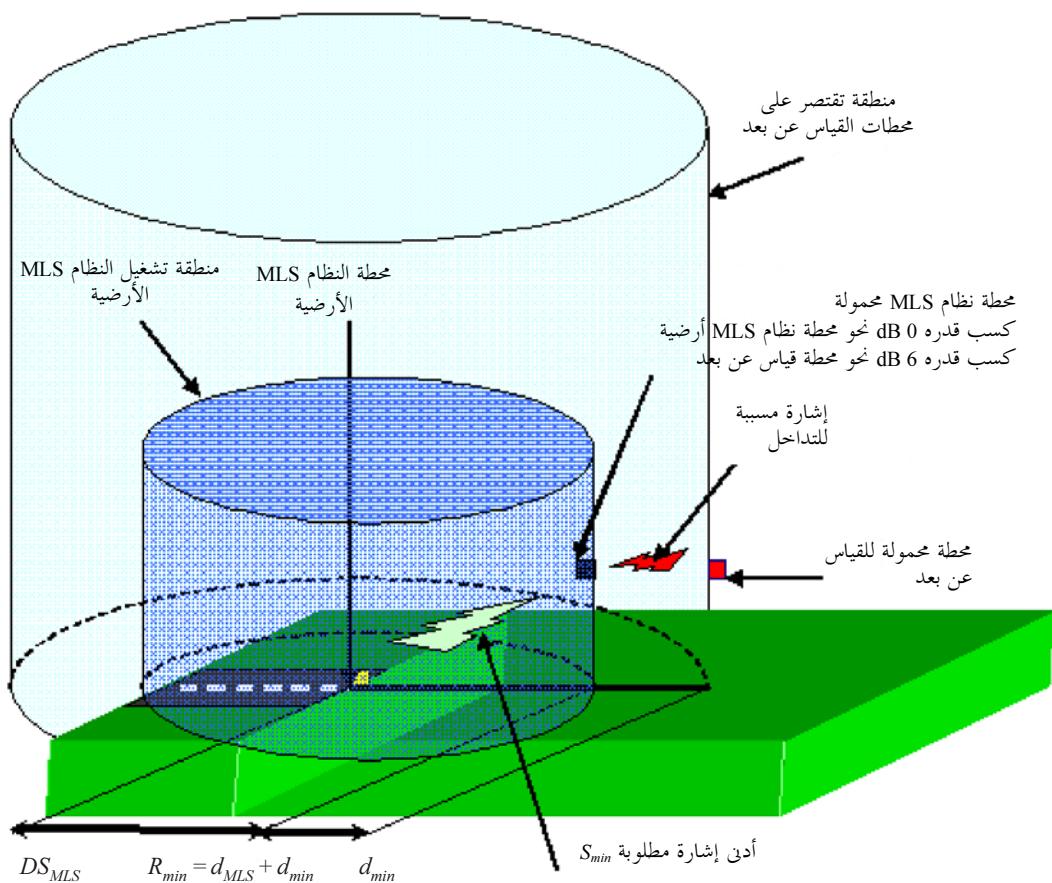
مثال لطريقة تحديد مسافات فصل دنيا في النطاق 5 GH بين محطات النظام المعياري الدولي للهبوط بالموجلات الصغرية (MLS) العاملة في خدمة الملاحة الراديوية للطيران والمرسلات العاملة في الخدمة المتنقلة للطيران لاستخدامات القياس عن بعد للطيران

يبين الشكل 1 ما يلي:

- أي جزء من النظام MLS الذي يتطلب حماية.
- ما هو مصدر التداخل المحتمل من مرسلات القياس عن بعد لاختبار الطيران.
- ما هي الكيفية التي ينبغي بها حماية مستقبل النظام MLS عند اقتراب المبوط.
- ما هما الفرضيات اللتان افترضتا بالنسبة لكسب هوائي النظام MLS نحو محطة النظام الأرضية ومحطة القياس
- عن بعد المسيبة للتداخل، على التوالي.

الشكل 1

سيناريو أسوأ حالة



تبلغ أقصى مسافة إسقاط على الأرض بين محطة نظام MLS الأرضية ومستقبل النظام $d_{MLS} = 43 \text{ km}$. والغرض من هذا الملحق هو توفير طريقة لحساب مسافة الإسقاط على الأرض R_{min} الفاصلة بين محطة القياس عن بعد ومحطات النظام MLS الأرضية، التي تتضمن حماية جميع محطات النظام MLS الواقعة في منطقة تشغيل محطة النظام MLS الأرضية. وبإمكان الإدارات أن تستخدم هذه الطريقة عندما يكون إجراء التنسيق الثنائي ضرورياً.

وتكون الطائرة المابطة كما يبين الشكل 1 مع مستقبل النظام MLS داخل الأسطوانة الصغرى (الكائن داخلاً للأسطوانة الكبيرة) التي يبلغ نصف قطرها 43 km وأقصى ارتفاع لها عن سطح الأرض هو 6000 m (حدده منظمة الطيران المدني الدولي (ICAO). بقدار 20000 قدم). أما الأسطوانة الخارجية أو الكبيرة ذات الارتفاع غير المحدود فإنما بالحيز الذي تحدده المسافة الدنيا d_{min} . وأي محطة للقياس عن بعد تقع خارج هذا الحيز لن تسبب تداخلاً ضاراً في مستقبلات النظام MLS الكائن في منطقة التشغيل الأرضية للنظام MLS.

ويحدد هذا الملحق طريقة لتحديد مسافات الفصل الدنيا (المستندة إلى مقدرات الدخل القصوى المسببة للتداخل) بالنسبة إلى محطات النظام MLS الراهنة والمخطط لها.

ويتحدد مدى الفصل باعتباره نتيجة للمواصفات الخاصة بمعايير حساسية النظام MLS للتداخل التي تعادل سوية قدرة أمام هوائي النظام MLS مقدمة في عرض نطاق مستقبل النظام MLS. وبالتالي ينبغي دائماً التحقق من توفر الشروط التالي من أجل حماية مستقبلات النظام MLS.

$$(1) \quad \left(\frac{\lambda}{4\pi d_{min}} \right)^2 \cdot P_t \cdot G_t \cdot FDR \leq P_r$$

حيث:

$\lambda/4 \cdot \pi \cdot d_{min}^2$: تمثل الخسائر في الفضاء الحر على مسافة إسقاط معينة على الأرض d_{min} من المرسل. والمسافة d_{min} هي مسافة الإسقاط الأرضية بين الطائرة التي ترسل إشارة قياس عن بعد والطائرة المزودة بمستقبل النظام MLS الكائن في منطقة تشغيل محطة النظام MLS الأرضية

P_t : القدرة (W) التي يرسلها مرسل القياس عن بعد

G_t : أقصى كسب هوائي لمرسل قياس عن بعد نحو منطقة تشغيل مستقبلات النظام MLS

P_r : سوية حساسية النظام MLS للتداخل

FDR : النبذ القائم على التردد الذي تحدده النسبة بين القدرة المرسلة في عرض نطاق المستقبل MLS المركّز في التردد المركزي f_c للنظام MLS والقدرة المرسلة الإجمالية. والنبذ FDR معرف في التوصية ITU-R SM.337 كالتالي:

$$(2) \quad FDR (\Delta f) = \frac{\int_0^{+\infty} F(f)(H(f + \Delta f))^2 df}{\int_0^{+\infty} F(f) df}$$

$F(f)$: كثافة طيفية للقدرة تتعلق بمرسل القياس عن بعد للمصدر المحتمل المسبب للتداخل.
 $F(f)$ تأخذ في الاعتبار التوهين المصاحب لمرشاح خرج

$H(f)$: استجابة التردد لمستقبل النظام MSL

$$\Delta f = f_t - f_r$$

حيث

- f_t : التردد المركزي للقياس عن بعد
- f_r : التردد المولف لمستقبل النظام MLS

واستناداً إلى المعادلة (1) تعطي المعادلة التالية أدنى مسافة إسقاط على الأرض (d_{min}) بين مرسالات القياس عن بعد ومستقبلات النظام MLS (ويعبر عن d_{min} بالكيلومتر):

$$(3) \quad d_{min(km)} = \frac{\lambda}{4\pi \cdot 1000} \sqrt{\frac{Pt \cdot Gt \cdot FDR}{Pr}}$$

وتتحدد مسافة الحماية (مسافة الفصل الأفقية الدنيا بين المرسل الأرضي للنظام MLS ومرسل القياس عن بعد) على النحو التالي:

$$(4) \quad R_{min(km)} = d_{min} + d_{MLS} = \frac{\lambda}{4\pi \cdot 1000} \sqrt{\frac{Pt \cdot Gt \cdot FDR}{Pr}} + d_{MLS}$$

حيث d_{MLS} تمثل منطقة تغطية محطة النظام MLS (انظر الشكل 1).
ويجدر هنا ملاحظة أن التوهين في الغلاف الجوي لا يؤخذ في الاعتبار. ولذلك، فإن تشغيل التجهيزات المخصصة للحساب على مسافة أكبر من المسافة التي حُسبت يوفر ضماناً بعدم حدوث تداخل ضار.
ويمكن تعديل مسافة الحماية هذه على أساس كل حالة على حدة، نتيجة لاتفاق بين الإدارات المعنية.
