

## السؤال الأول (10 درجات)

ضع علامة [√] امام الاجابات الصحيحة او علامة [x] امام الاجابات الخاطئة

- I. الجيل الأول من للأنظمة الخليوية كانت تستخدم في نظام التضمين AM للقنوات الصوتية voice channels ( )
- II. هوائي الايزوتروبيك Isotropic Antenna يعمل بنفس الكفاءة في جميع الاتجاهات و له نموذج اشعاعي ذو شكل كروي Spherical radiation pattern ( )
- III. الموجات عند ترددات المايكرويف (Microwave frequency) تحتاج الى هوائيات كبير (large antennas) ( )
- IV. إذا كانت القدرة الناقلة لموجة راديو قيمتها 10 وات ( $P_t=10mw$ ) بكسب قيمته 18 ديسيبل ( $G=18dB$ ) فإن ( $EIRP=58dBm$ ) ( )
- V. يستطيع هوائي ياغي Yagi Antenna استقبال المحطات التلفزيونية عند ترددات ال VHF & UHF ( )
- VI. تنقطع المكالمة بسبب تأخر ال MSC في إعطاء امر المناولة handover ( )
- VII. Polar orbit ينحرف فيه القمر الصناعي عن خط الاستواء بزاوية مقدارها  $120^\circ$  ( )
- VIII. يولد رقم هوية المشترك الموقت TMSI داخل ال HLR ( )
- IX. تُعد سعة الألياف البصرية Optical Fiber عالية جدا ، و ذلك بسبب اتساع النطاق الترددي عند الترددات الضوئية ( )
- X. نستطيع تمرير اشارة ترددها 500 MHz عبر الكيبل المحوري Coaxial Cable ( )

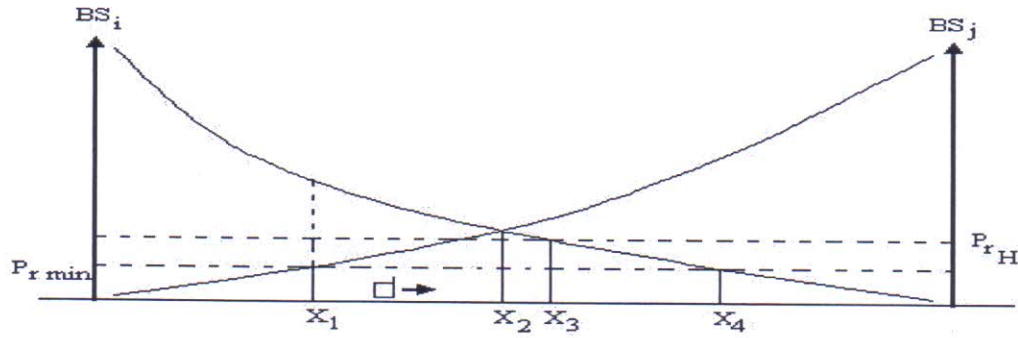
## السؤال الثاني اجب عن الاسئلة الآتية (10 درجات) :

- (1) ماهي مزايا و عيوب نظام AM تضمين الاتساع ؟
- (2) ماهو الفرق بين ال transparent transponder و regenerative transponder في انظمة الأقمار الصناعية ؟
- (3) ماهي الاجزاء الرئيسية للنظام البصري Optical Communication System ؟ ارسم الشكل العام لنظام الاتصالات البصرية ؟
- (4) تكلم عن سجل الموقع الرئيسي HLR و سجل موقع الزائر VLR و اين تقع في تركيب نظام ال GSM ؟
- (5) ماهي العوامل التي تؤثر على عملية المناولة Handover في الانظمة الخليوية ؟

## اجب عن 3 من الاسئلة الآتية

## السؤال الثالث (10 درجات) (6 + 4)

1. لدينا نظام اتصالات خلوي ، به جوال متنقل من النقطة  $X_1$  الى النقطة  $X_4$  بين محطات اتصال القاعدة  $BTS_i$ ,  $BTS_j$  ، اذكر ماذا سيحصل عند كل من  $X_2, X_3, X_4$  ؟ و اذا اعتبرنا أن هذا النظام هو GSM و المحطة المخصصة للمستخدم كانت عند تردد علوي ( $f_u$ ) ( $f_d$ ) 900 MHz (up-link) و تردد سفلي (down-link) 945 MHz ، أحسب قيمة القدرة التي ستصل للجوال بال وات ( $P_r$ ) عند مسافة قدرها 7 km ؟ حيث أن كسب هوائي البرج ( $G_T$ ) 12 dB و كسب هوائي الجوال ( $G_R$ ) 0 dB و القدرة المرسله من البرج ( $P_T$ ) 10 W .

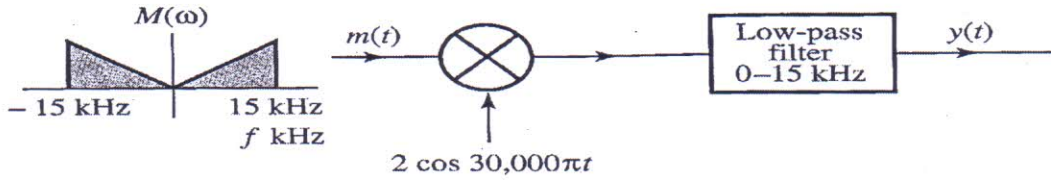


2. اذا كان لدينا اشارة دخل لنظام PCM ذات نطاق ترددي ( 4khz ) و كانت قيمة الاشارة متغيرة من  $V 3.8$  - الى  $V 3.8$  و النسبة بين الإشارة الي الضجيج تساوي 20 db (S/N ratio) أوجد الآتي :

- قيم عدد البتات اللازمة لهذا النظام ، و مستويات التكميم
- عرض النطاق الترددي
- معدل ارسال النبضات

## السؤال الرابع (10 درجات) (5 + 5)

- I. ماهي طريقة توزيع و وصول المستخدمين (access method) في نظام الجيل الأول (AMPS) و الجيل الثاني (GSM) و (D-AMPS) و (IS-95) الجيل الثالث (UMTS) ؟
- II. اذا كان لدينا اشارة دخل لنظام AM كما هو مبين بالاسفل  $M(\omega)$  محددة النطاق، يراد ارسالها بعد تضمينها و تمريرها على مرشح كما هو موضح بالاسفل ارسم شكل الاشارة  $Y(\omega)$  بعد المرشح ؟ ماهو تعليقك على  $Y(\omega)$  ؟



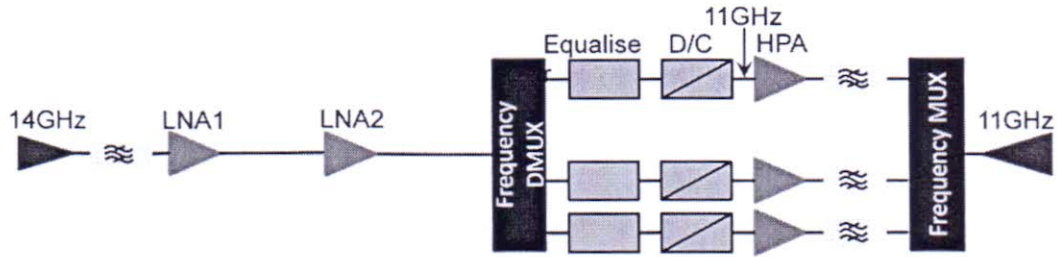
## السؤال الخامس (10 درجات)

- إذا كان لدينا نظام اتصالات بالاقمار الصناعية (Satellite communication link) به محطتان ارضيتان (earth station) متمثلتان ، حيث أن عوامل هذا النظام هي كالآتي

Frequency:  $f_u = 14 \text{ GHz}$ ,  $f_d = 12 \text{ GHz}$

المحطة الارضية	القمر الصناعي
Transmitting power: $P_{tx} = 100\text{W}$	Antenna efficiency: $\eta = 0.55$
Loss between amplifier and antenna = 0.5 dB	I/P BPF loss: 0.7 dB (noise temperature 8.75 K)
Antenna diameter: $D = 4.5\text{m}$	LNA1 gain and noise temperature: 50 dBm, 240 K
Antenna efficiency: $\eta = 0.6$	LNA2 gain and noise temperature: 40 dB, 300 K
Earth station to satellite distance: $R = 40\ 000 \text{ km}$	DMUX & Equaliser loss: 12 dB (noise temperature 742 K)
Atmospheric attenuation: $L_A = 0.3 \text{ dB}$	D/C loss and noise temp: 10 dB, 3500 K
$k = \text{Boltzmann's constant} = 1.38 \times 10^{-23} \text{ J/K}$	Receiving/Transmitting beam half power angular width: $\theta_{3\text{dB}} = 2^\circ$

For the satellite



كما ان Noise temperature لهوائي القمر الصناعي تتأثر ببعض العوامل المحيطة كما هوا  
موضح بالجدول

source	$g_i$	$x_i$	$L_i$	$T_i$ (k)
sky	0.7	0.99	1.0	50
Earth	0.3	0.3	1.0	300
sun	0.005	0.99	0.01	7000
sky-earth	0.3	$0.99 \cdot (1.0 - 0.3)$	1.0	50
sun-earth	0.3	$0.99 \cdot (1.0 - 0.3)$	0.01	7000

- I. احسب درجة حرارة القمر الصناعي بالكيلفن (Receiver Noise Temperature) ؟
- II. احسب كلا من  $S/N_0$  (Signal to noise spectra density) و  $\Phi$  (Power flux density) عند القمر الصناعي ؟

**السؤال السادس ( 10 درجات )**

إذا كان لدينا نظام اتصالات بالاقمار الصناعية (Satellite communication link) به محطتان ارضيتان (earth station) متمثلتان ، حيث أن عوامل هذا النظام هي كالآتي

محطات الارضية :

ال EIRP المرسل dBw 60

ال G/T المستقبل db/k 41

مستجيب الاقمار الصناعية (Transponder)

ال EIRP المرسل dBw 55

ال G/T المستقبل db/k 17

الفاقد العلوي (Uplink Path loss) -212 dB ( مضمن به جميع انواع الفقد التي تمر بها الاشارة )

الفاقد السفلي (Downlink Path loss) -210 dB ( مضمن به جميع انواع الفقد التي تمر بها الاشارة )

تردد علوي 14 GHz ، تردد سفلي 12 GHz ، معدل ارسال الموجات 80 Mb/s ، ثابت بولتسمان 1.38  $w/K/Hz \times 10^{-23}$

قطر هوائيات المستجيب (diameters of 1.5 m) = 1.5 م و كفاءة المساحة للهوائيات (aperture efficiencies of 0.9) = 0.9 م

- i. اوجد  $E_b/N_0$  للنظام ؟
- ii. احسب ال Power flux density  $\Phi_{rx}$  ؟
- iii. احسب كسب مستجيب الاقمار الصناعية من مخرج هوائي الدخل حتى هوائي الخرج ( from Rx antenna output to Tx antenna input ) ؟
- iv. احسب القيمة الكلية لدرجة حرارة الضوضاء للمستجيب بالكيلفن عند مخرج هوائي الدخل (The total noise temperature of the transponder at the output of the receive antenna) ؟
- v. بالقوانين ، أثبت أن  $\Phi_{rx}$  Power flux density = Received power (Pr) - effective aperture area (Ae)